15 28en



Universidad Nacional Autónoma de México

Facultad de Ingeniería

ANALISIS GRAFICO DEL COMPORTAMIENTO DE LA MAQUINA SINCRONA EN ESTADO ESTABLE.

Tesis Profesional

Que para obtener el título de INGENIERO MECANICO ELECTRICISTA

Presentan

ARMANDO ARAIZA ANDRADE JAVIER GUERRERO ALVAREZ RAMON CASTILLO TORRES

Director:

Ing. Salvador Cisneros Chavez







UNAM – Dirección General de Bibliotecas Tesis Digitales Restricciones de uso

DERECHOS RESERVADOS © PROHIBIDA SU REPRODUCCIÓN TOTAL O PARCIAL

Todo el material contenido en esta tesis está protegido por la Ley Federal del Derecho de Autor (LFDA) de los Estados Unidos Mexicanos (México).

El uso de imágenes, fragmentos de videos, y demás material que sea objeto de protección de los derechos de autor, será exclusivamente para fines educativos e informativos y deberá citar la fuente donde la obtuvo mencionando el autor o autores. Cualquier uso distinto como el lucro, reproducción, edición o modificación, será perseguido y sancionado por el respectivo titular de los Derechos de Autor.

CONTERIDO

CAFITUL	CI:	
GENERAL	IDADES DE SISTEMAS ELECTRICES DE POTENCIA	1
1.1	OFERACION DE SISTEMAS DE FOTENCIA ELECTRICA	1
1.2	SUMINISTRO DE ENERGIA ELECTRICA	2
1.2.1	CONTINUIDAD DLL SERVICIO	2
1.2.2	REGULACION DE LA TENSION	3
1.2.3	CONTROL DE LA FRECUENCIA	4
1.3	FUENTES DE ENERGIA	6
I.4	ECUACION DE OSCILACION	9
1.5	POTENCIA CONFLEJA C APARENTE	13
CAPITULC II : GENERADGRES SINCRONGS		
11.1	INTRODUCCION	21
11.2	GENERADOR SINCACNO LE ROTOR CILINDRICO	22
11.2.1	POTENCIA APARENTE	25
11.2.2	POTENCIA ACTIVA, ICTENCIA REACTIVA Y ANGULO DE	
	DESLIZANTENTO MAXINO	26
11.2.3	LIMITE TERRICO DE ARMADURA	29
11.2.4	LIMITE TERRICO. DE CAMPO	29
11.2.5	LIMITE TERRICO FOR FLUJOS DE DISPERSION	31
TT 2 (GUMA DE CALADELTIAD SECUNCA	Z C

11.2.7	REMACION DE CURTO CIRCUITO, REACLANCIA SINCHOLA
	EN EUE DIRECTO Y CAEFFORENTE DE SATURACION EN -
	VACIO 36
8.5.11	METODOS UTILIZANAS PARA OFTILIZAR LA CURVA LE -
	CAPABILIDAD41
11.2.9	PUNTO DE OPERACION DEL GENERADOR ESPIDO A VARIA
	CIONES DE POTENCIA
11.2.10	EJEMPLO DE CONSTRUCCION DE LA CUEVA DE CAFABILI
	ŪAD 53
11.2.11	CURVA DE CAFAEILIDAD FRACTICA 57
11.3	GENERADORES SINCHONOS DE FOLOS SALIENTES 62
11.3.1	INTRODUCCION
11.3.2	DIAGRAMA FASORIAL
	SIMPLIFICACION DEL DIAGRAMA FASCRIAL 68
11.3.3	ANGULO DE DESIIZAMIENTO MONINAL
11.3.4	FRUEBA DE DESLIZAMIENTO
11.3.5	POTENCIA AFAMERTE
11.3.6	FOTERCIA ACTIVA, POTERCIA REACTIVA Y ANGULO DE
	DESITZAMILETO MAXIMO
	CBTENCION GRAFICA DE LA FUTERICIA ACTIVA 95
11.3.7	LIMITE TERRICO DE ARMADURA
11.3.8	LIMITE TERRATOR DEL CAMPO
	REGION DE EXCITACION FOSITIVA 104
	REGION DE EXCITACION NULA 109
	REGION DE EXCITACION NEGATIVA
	CURVA DE FUTLICTAS MAXIMAS

11.3.9	CURVA DE CAPABILIDAD TEORICA 118
11.3.10	PUNTO DE OFERACION DEL GENERADOR DEBIDO A VARIA
•	CIONES DE POTENCIA
11.3.11	EJEMPLOS DE COASTRUCCION DE LA CURVA DE CAPABI
	LIDAD 122
11.3.12	CURVA DE CAPABILIDAD PRACTICA 134
CAPITUL	D III :
MOTOR Y	CONDENSADOR SINCRONO
III.1	INTRODUCCION 137
111.2	DIAGRAMA FASORIAL DEL MOTOR SINCRONO 140
111.3	POTENCIA APARENTE
III.4	POTENCIA ACTIVA, POTENCIA REACTIVA Y ANGULO DE -
	DESLIZAMIENTO MAXIMO
111.5	LIMITE TERMICO DE ARMADURA
111.6	LIMITE TERMICO DE CAMPO
	EXCITACION POSITIVA
	EXCITACION NULA
	MOTOR DE RELUCTANCIA
	EXCITACION NEGATIVA
111.7	CURVA DE CAPABILIDAD
	CONDENSADOR SINCRONO164
	BIHLIOGRAFIA

I GENERALIDADES DE SISTEMAS ELECTRICOS DE FOTENCIA.

I.1 OPERACION DE SISTEMAS DE POTENCIA ELECTRICA.

La operación moderne de sistemas de potencia requiere del estudio del comportamiento de las unidades generadoras, primotores y alternadores, que producen energía eléctrica, esto es, la "Materia prima" del sistema.

Por la naturaleza de la demanda eléctrica que es fun damentalmente cambiante, el sistema trabaja en condiciones - que varían desde un estado casi estático, hasta aquellos producidos por la variación brusca de la carga y por fallas de aislamiento en los circuitos eléctricos.

Los sistemas de energía eléctrica constan de una - gran diversidad de cargas repartidas en distintas regiones.

Los sistemas estan compuestos de: Centrales generado ras, usadas para producir la energía eléctrica consumida por las cargas, las redes de transmisión y distribución que proporcionan el medio de transporte de la energía, de los puntos de generación a los centros de consumo y el equipo necesario adicional para lograr que el suministro de energía se realice cumpliendo con los parámetros de continuidad de servicio, de adecuada regulación de la tensión y de control - correcto de la frecuencia.

A continuación haremos un esquema de un sistema de en nergía eléctrica.

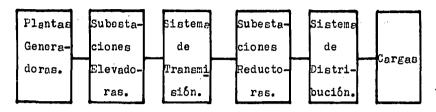


Fig. 1

I.2 SUMINISTRO DE ENERGIA ELECTRICA.

Como ya se mencionó anteriormente el suministro de e nergía eléctrica debe realizarse con una calidad adecuada, - de manera que los aparatos que utilizan la energía eléctrica funcionen correctamente.

La calidad del suministro de energía eléctrica queda definida por los siguientes tres parámetros: Continuidad del servicio, regulación de la tensión y control de la frecuencia.

I.2.1 CONTINUIDAD DEL SERVICIO.

La energía eléctrica ha adquirido tal importancia en la vida moderna, que una interrupción de su suministro causa trastornos y pérdidas económicas irreparables.

Para asegurar la continuidad del suministro deben to marse disposiciones necesarias para hacer frente a una falla en algún elemento del sistema, como las siguientes:

a) Disponer de la reserva de generación adecuada para

hacer frente a la posible salida de servicio, o indisponibilidad, de cierta capacidad de generación.

- b) Disponer de un sistema de protección automático que permita eliminar con la rapidez necesaria cualquier elemento del sistema que ha sufrido una falla.
- c) Diseñar el sistema de manera que la falla y desconexión de un elemento tenga la menor repercusión posible sobre el resto del sistema.
- d) Disponer de los circuitos de alimentación de emergen cia para hacer frente a una falla en la alimentación normal.
- e) Disponer de los medios para un restablecimiento rápido del servicio, disminuyendo así la duración de las interrupciones, cuando betas no han podido ser evitadas.

I.2.2 REGULACION DE LA TENSION.

Los aparatos que funcionan con energía eléctrica estan diseñados para operar a una tensión determinada y su fun cionamiento será satisfactorio siempre que la tensión aplica da no varie más allá de ciertos límites fijados por las condiciones propias de diseño de los aparatos.

La vida útil de los aparatos es afectada por una sobretensión y el rendimiento por una falta de tensión, por lo que se hace ver la importancia de la regulación de la tensión en un sistema eléctrico.

Una variación de \pm 5% de la tensión en los puntos de utilización, con respecto a la tensión nominal, se considera satisfactoria; y una variación de \pm 10% se considera tolerable.

1.2.3 CONTROL DE LA FRECUENCIA.

Los sistemas de energía eléctrica funcionan a una - frecuencia determinada, dentro de cierta tolerancia. El rango de tolerancia de la frecuencia de operación de un sistema eléctrico, depende fundamentalmente de dos factores, los cuales son:

Las características de las cargas conectadas a él y del funcionamiento del mismo sistema.

Es evidente que las cargas resistivas son insensi-bles a los cambios de frecuencia, pero existen otros tiposde cargas, como motores, que si son afectadas por dichas variaciones.

Los cambios en la frecuencia producen una variación del mismo signo de la potencia consumida. Cargas sensibles a variaciones de frecuencia son usadas en muchos procesos in dustriales, tales como la fabricación del papel en el cual - la variación de la velocidad debido a un cambio en la fre- - cuencia puede afectar notablemente el buen funcionamiento - del proceso.

For lo tanto desde el punto de vista de las características de la carga es suficiente controlar a la frecuencia con una tolerancia de 1% sobre el valor nominal, con lo cual se asegura un funcionamiento adecuado de ésta.

Desde el punto de vista del funcionamiento del sistema, debe tenerse en cuenta que si los generadores conectados al sistema están girando a la velocidad correspondiente a la frecuencia nominal, cada unidad contribuye con una genera-ción determinada; el número de generadores en servicio y la repartición de la generación entre las distintas unidades, se basa en consideraciones impuestas por restricciones de operación, tales como la producción de potencia reactiva para contribuir a la regulación de la tensión y la necesidad de contar con reserva rodante para asegurar la continuidad del servicio.

Al producirse una variación de la carga conectada al sistema, se produce un desequilibrio que se refleja en una - variación de la velocidad de rotación de las máquinas y en consecuencia de la frecuencia. Los reguladores de velocidad de cada turbina registran esta variación y actúan sobre las válvulas de admisión de fluido a la turbina, introduciendo - un par de aceleración o de frenado lo que lleva a la unidad a un nuevo estado de equilibrio.

Sin embargo este nuevo estado de equilibrio se esta blece a una frecuencia ligeramente distinta de la nominal, - debido a las características de operación de los reguladores de velocidad, necesarias para lograr que la operación de - varias unidades generadoras en paralelo sea estable. Además, la distribución de la generación entre las distintas unidades se habrá alterado y en general no corresponderá a la distribución óptima.

Por lo que es necesario un sistema de control adicio nal que restablesca la frecuencia a su valor nominal y reparta la generación entre las distintas unidades en forma adecueda.

El lograr esto requiere un control de la frecuencia mucho más preciso que el que seria necesario de acuerdo con las características de la carga. For esta razón los sistemas modernos controlan la frecuencia con una precisión del - orden de ± 0.1%.

1.3 FUENTES DE ENERGIA.

Hasta ahora hemos hablado de la energía pero no de - los lugares de donde procede. La energía procede principalmente de alguna de las siguientes fuentes:

- -Aprovechamiento de caidas de agua.
- -Combustibles fósiles (petróleo, gas natural y carbón).
- -Reacciones nucleares (fisión y fusión).

La localización de las plantas generadoras, en el ca so de las plantas hidroeléctricas y plantas geotérmicas, está determinada por el lugar donde se dan las condiciones naturales para realizar una conversión económica de la energía eléctrica, en general este tipo de desarrollo queda localiza do lejos de los centros de consumo y requieren de un sistema de transmisión de alta tensión para el transporte económico de la energía eléctrica, obtenida mediante la utilización de generadores síncronos.

Para una comprensión adecuada de la conversión de la energía mecánica en eléctrica, que ocurre en el generador sincrono, requerimos de algunos fundamentos de mecánica para el estudio de este fenómeno.

El par desarrollado por un cuerpo en movimiento está dado por:

 $T = I \infty$

Donde:

T: Par en Kg m²/seg²

I: Momento de inercia en Kg-m²

∞: Aceleración angular en rad/seg²

Para el caso de una máquina sincrona, T es el par re sultante o par neto, del par mecánico corregido por las pérdidas de fricción y de ventilación, y el par eléctrico corregido por las pérdidas electromagnéticas, a esta resultante - se le conoce como par de sceleración.

Ta: Far de aceleración.

Ta = Tm - Te

Donde:

Tm: Par mecánico, corregido por pérdidas de fricción y ventilación.

Te: Par eléctrico, corregido por las pérdidas electromagnéticas.

En estado permanente y despreciando pérdidas:

Tm = Te

Es decir Ta=0. Para cuando este par es distinto - de cero, significa que la máquina está fuera de sincronismo y puede ser aceleración o desaceleración, (Ta>0 ó Ta<0 respectivamente).

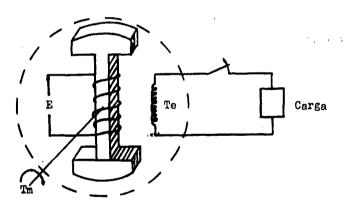


Fig. 2 Representación esquemática del par me cánico y del par eléctrico.

Para el caso de un generador, entrada mecánica Tm es positiva y salida eléctrica Te es positiva.

Para el caso de un motor sincrono, entrada eléctrica Te es negativa y salida mecánica Tm es negativa.

Ta≠0; En el estado transitorio.

Tomando la ecuación $Ta = I^{\infty} y$ del movimiento rotacional.

$$\mathbf{x} = \frac{d^2 \theta}{d t^2}$$

Entonces:

$$Ta = I \frac{d^2 \theta}{d t^2}$$

Donde:

 Posición angular en grados mecánicos o eléctricos.

Se ha encontrado que para el estudio de la estabilidad transitoria, es más conveniente medir la posición del ro tor con respecto a un eje que gire a la velocidad de sincronismo (Ws) que con relación a un eje estacionario.

I.4 ECUACION DE OSCILACION.

Las leyes de la rotación son arlicables al movimiento de las máquinas sincronas, así, el par de inercia es igual al producto de la aceleración angular y del momento de inercia.

$$T = I^{\infty} \qquad --- (1)$$

Si 0 es el desplazamiento angular en radianes.

$$\propto = \frac{d^2 \theta}{d t^2}$$

La ec. (1) se transforma en:

$$T = I \frac{d^2 \theta}{d t^2}$$

En donde T representa el par neto o suma algebraica de todos los pares que actúan sobre la máquina, incluyendo - el par en el eje (dobido al primotor si se trata de un generador o a la carga si se trata de un motor), el par debido a las pérdidas rotacionales (fricción, ventilación y pérdidas en el núcleo) y el par electromagnético.

El par neto que produce aceleración es la diferencia algebraica del par en el eje y el par electromagnético de retardación.

$$Ta = Tm - Te$$

En estado permanente esta diferencia es cero y no - hay aceleración o desaceleración.

Durante los disturbios considerados en el estudio de la estabilidad transitoria, esta diferencia existe y es de a celeración o retardación, dependiendo de si la diferencia es positiva o negativa.

La ec. (1) se transforma en:

$$I \frac{d^2 \theta}{d t^2} = Ta = Tm - Te$$

y esta debería resolverse para determinar la posi-ción angular 0 del rotor de la máquina como función deltiempo. Fero, como ya se mencionó anteriormente, es conve-

niente medir la posición angular y la velocidad angular con respecto a un eje de referencia que gira a la velocidad de sincronismo, así, si Ws es la velocidad angular de sincronismo y δ es el desplazamiento angular del rotor con respecto a un eje que gire a la velocidad normal (ver Fig. 3).

Entonces:

$$\delta = \theta - Ws t$$

Derivando a δ con respecto al tiempo dos veces, se - tiene:

$$\frac{d \delta}{d t} = \frac{d \theta}{d t} - Ws$$

$$\frac{d^2 \delta}{d t} = \frac{d^2 \theta}{d t^2}$$

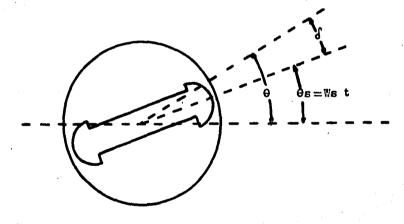


Fig. 3 Sistema de referencia.

Resultando:

$$I \frac{d^2 \int}{d + t^2} = T_a$$

Multiplicando la ecuación anterior por W:

$$M \frac{d^2 f}{d t^2} = Pa = Pm - Pe \text{ (Ecuación de Oscilación)}$$

Que también puede escribirse como:

$$\frac{d^2 \delta}{d t^2} = K (Pm - Pe)$$

Donde:

 $K = \frac{1}{M}$

M = IW, momento angular en Joules-seg./rad.

Pm = Tm W, potencia de entrada en watts, corregi da por pérdidas rotacionales.

Pe = Te W, potencia eléctrica de salida en watts, corregida por pérdidas eléctricas.

Pa=Pm - Pe, potencia de aceleración en watts.

La ecuación de oscilación, es la que gobierna el movimiento de cada máquina.

La solución de esta ecuación da a o como función del tiempo, y la gráfica se conoce como, curva de oscilación.

De lo visto anteriormente, se debe especificar que es 6 y porque su importancia en la estabilidad del sistema, como se verá más adelante.

Para esto analizaremos las máquinas síncronas en estado estable; el cual se define como una condición de valor medio constante cuyas desviaciones producidas al azar son limitadas.

Como ejemplo rodemos citar a la frecuencia, que se considerará estable cuando sus variaciones no excedan de $\pm 0.1\%$ del valor medio. Para el caso del sistema eléctrico mexicano será un valor de 60 ± 0.06 Hz.

I.5 POTENCIA COMPLEJA O APARENTE

Considerense los fasores mostrados a continuación:

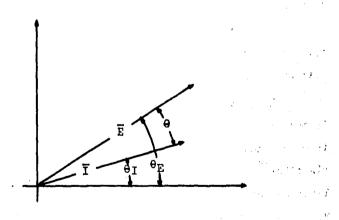


Fig. 4

Donde $E = \overline{E} | \Theta_{\overline{E}}$ e $I = \overline{I} | \Theta_{\overline{I}}$ representen respectivamente, la tensión y la corriente en un circuito monofásico o bien la tensión al neutro y la corriente correspondiente

de fase de un circuito trifásico.

La potencia real por fase está dada por la expresión:

$$P = \overline{E}\overline{I} \cos \theta = \overline{E}\overline{I} \cos (\theta_{IF} - \theta_{T})$$

y la potencia reactiva por fase:

$$Q = \overline{E}\overline{I}$$
 sen $\Theta = \overline{E}\overline{I}$ sen $(\Theta_E - \Theta_I)$

Nôtese que la diferencia $(\theta_E - \theta_I)$ puede invertirse sin que se afecte el signo de la potencia real, ya que cos $\theta = \cos(-\theta)$. En cambio si se afecta el signo de la potencia reactiva, ya que $\sin(-\theta) = -\sin\theta$.

For lo tanto el signo de la potencia real no presenta ningún problema.

En cambio en el caso de la potencia reactiva es nece sario definir en forma explicita lo que se considera flujo positivo de la potencia reactiva.

La convención adoptada es considerar como positiva la potencia reactiva absorvida por una carga inductiva. Esta convención procede del hecho de que los sistemas de energía eléctrica tienen que alimentar cargas que, en la generalidad de los casos, absorven potencia real y potencia reactiva y que, en consecuencia, estos sistemas tienen que disponer de medios para producir tanto la potencia real como la potencia reactiva absorvida por las cargas.

Para ilustrar la convención sobre el signo de la potencia reactiva, considérese a los circuitos mostrados en las siguientes figuras.

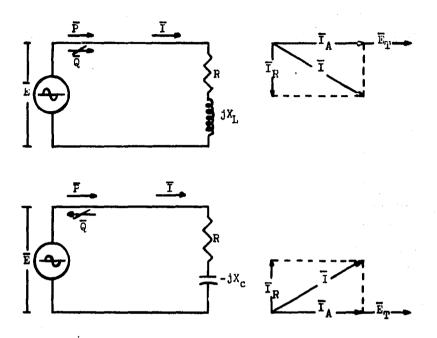


Fig. 5 Flujo de la potencia real y reactiva.

En el circuito de la Fig.5(a), la potencia reactiva absorvida por la carga de impedancia Z=R+j X_L se puede con siderar, de acuerdo con la convención adoptada, como positiva.

lor otra parte, puede verse en el diagrama fasorial de dicha figure; en él, se toma como referencia la tensión E de las terminales del generador, la corriente está atrasada con respecto a la tensión y el ángulo θ es negativo (ya que el sentido positivo de los ángulos se miden en sentido contrario de las manecillas del reloj). Por lo tanto la componente reactiva de la corriente, I_R, es negativa o sea de signo contrario al de la potencia reactiva.

En el circuito de la Fig.5(b), la potencia reactiva absorvida por la carga de impedancia $Z = R - j X_C$ se considera, de acuerdo a la convención adoptada, como negativa.

En cambio puede verse en el diagrama fasorial correspondiente que la corriente está adelantada con respecto a la tensión, el ángulo θ es positivo y la componente reactiva de la corriente I_R es positiva.

De acuerdo con la convención adoptada, un capacitor puede considerarse como un productor de potencia reactiva y una inductancia como consumidor de potencia reactiva. En reglidad en un sistema de enérgia eléctrica, perte de la potencia reactiva absorvida por las cargas inductivas se produce mediante capacitores colocados en la proximidad de las cargas, este arreglo se muestra esquemáticamente en la Fig.6.

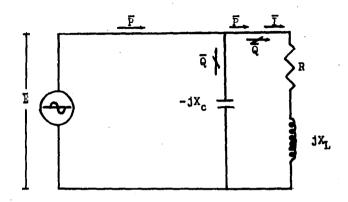


Fig. 6 Producción de la potencia reactiva mediante un capacitor.

Considérense de nuevo las expresiones:

$$\overline{P} = \overline{E}\overline{I} \cos (\theta_E - \theta_I)$$
 _ _ _ (2)

$$\overline{Q} = \overline{E} \overline{I} \operatorname{sen} (\theta_{E} - \theta_{T})$$
 _ _ _ (3)

Mediante las cuales se obtienen la potencia real y la potencia reactiva correspondientes a un circuito cuya ten sión y corriente están representadas por los fasores E e I mostrados en la Fig.4.

La forma de las ec's (2) y (3) sugiere que la potencia real y la potencia reactiva pueden considerarse como com ponentes de una potencia compleja:

$$\cdots$$
 $s=\overline{p}+j \overline{Q}_{-}$ (4)

Donde: S está expresada en volt-amperes, P en watts y Q en vars.

A continuación se demuestra que:

$$S=\overline{P}+j\overline{Q}=EI^*_{\underline{Q}}$$
 (5)

donde $E = \overline{E} | \Theta_E$ es el fasor de la tensión mostrada en la Fig.4 y el fasor $\overline{I} = \overline{I} | -\Theta_I$ que es el conjugado del fasor de la corriente $\overline{I} = \overline{I} | \Theta_I$ de la misma figura.

El uso del conjugado del fasor de la corriente permite obtener el signo correcto de la potencia reactiva, de acuerdo con la convención adoptada.

La demostración de la ec.(5) es la siguiente.

$$\mathbf{E} = \mathbf{E}(\cos \theta_{\mathbf{E}} + \mathbf{j} \sin \theta_{\mathbf{E}})$$

$$I = T(\cos \theta_1 + j \sin \theta_1)$$

$$\mathring{\mathbf{I}} = \mathbf{I}(\cos \theta_{\mathbf{I}} - \mathbf{j} \sin \theta_{\mathbf{I}})$$

$$E \stackrel{\#}{I = EI} (\cos \theta_E + j \sin \theta_E) (\cos \theta_I - j \sin \theta_I)$$

=EI((cos
$$\theta_E$$
 cos θ_I +sen θ_E sen θ_I) + 3 (sen θ_E

· cos
$$\theta_{I}$$
 - cos θ_{E} sen θ_{I}))

Considerando las identidades trigonométricas: $sen(\theta_E \pm \theta_T) = sen \theta_E \cos \theta_T \pm \cos \theta_E \sin \theta_T$

$$\cos(\theta_E \pm \theta_I) = \cos \theta_E \cos \theta_I \mp \sec \theta_E \sec \theta_I$$

Entonces:

$$\mathbf{E} \stackrel{*}{\mathbf{I}} = \mathbf{E}\mathbf{I}(\cos(\theta_{\mathbf{E}} - \theta_{\mathbf{I}}) + \mathbf{j} \sin(\theta_{\mathbf{E}} - \theta_{\mathbf{I}}))$$

Pero:

$$\overline{E}\overline{I}$$
 cos $(\theta_E - \theta_I) = \overline{P}$

$$EI$$
 sen $(\Theta_E - \Theta_T) = \overline{Q}$

Por lo tanto:

La potencia compleja absorvida por un circuito de impedancia:

$$z = R + j X_{i}$$

Puede expresarso de la forma siguiente:

Sustituyendo en la ec.(5), E = ZI

$$S = \overline{P} + j \overline{Q} = z I I^*$$

Pero:

$$I \stackrel{*}{I} = I \left[\theta_{\overline{1}} \cdot I \right] - \theta_{\overline{1}} = \overline{I}^{2}$$

entonces:

$$s = \overline{P} + j \overline{Q} = z \overline{I}^2$$

Sustituyendo en la ecuación anterior; Z=R +j X1.

$$s = \overline{P} + j \overline{Q} = R \overline{I}^2 + j x_L \overline{I}^2$$

Por lo tanto:

$$\overline{P} = R \overline{I}^2$$

$$\overline{\mathbf{Q}} = \mathbf{x_L} \ \overline{\mathbf{I}}^2$$

La potencia compleja o aparente puede tener valores en cualquiera de los cuatro cuadrantes.

For ejemplo, considérese el caso de una máquina síncrona, como la que se muestra en la siguiente figura, dondo se muestra el defasamiento entre la tensión terminal y la co rriente así como el signo de la potencia real y reactiva para diferentes condiciones de operación como generador y como mctor.

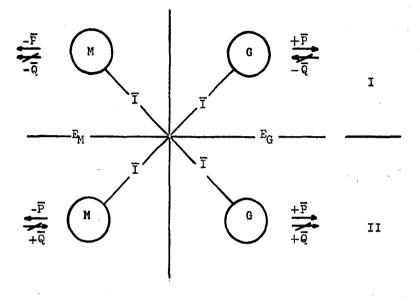


Fig. 7 Condiciones de operación de una máquina síncrona.

Nota:

M: Operación como motor.

G: Operación como generador.

I: Operación absorviendo potencia reactiva.

II: Operación produciendo potencia reactiva.

II GENERADORES SINCRONOS.

II.1 INTRODUCCION.

Los sistemas convencionales de la industria de poten cia son alimentados por generadores sincronos trifásicos los cuales se clasifican en dos grupos:

GENERADORES DE ROTOR CILINDRICO.

Son propios para ser impulsados por turbinas de vapor, por esta característica se les conoce también como Turboalternadores o Generadores de Turbina. La particularidad
que presentan estas máquinas esta referida a la velocidad re
lativamente alta del rotor. Generalmente, los generadores de rotor cilíndrico tienen dos y cuatro polos, lo que indica
que sus velocidades serán de 3600 y 1800 RPM, respectivamente, para producir una tensión en terminales a 60 Hz; en el caso del sistema eléctrico nacional. En este tipo de cons--trucción los rotores estan sujetos a elevados esfuerzos mecá
nicos, desarrollados en los grandes tamaños, razón por la cual el rotor se construye de acero de grado elevado (para dar rigidez) y de forma cilíndrica.

Algunas de las ventajas que presentan las máquinas - de rotor cilíndrico son: Reducidas pérdidas del embobinado y una operación silenciosa, como resultado de la suavidad - del rotor.

GENERADORES DE FOLOS SALIENTES.

Son adecuados para ser impulsados por ruedas de agua. La particularidad de este tipo de máquinas es el alto número de polos que se requieren, debido a las bajas velocidades de operación. Dentro de una clasificación general, estas máquinas, presentan seis o más polos. En este tipo de construcción los arrollamientos de campo constan de tobinas concentradas. En los generadores se adiciona un arrollamiento amortiguador que se usa para amortiguar las oscilaciones que pueden ocurrir durante el funcionamiento en paralelo.

II.2 GENERADOR SINCRONO DE ROTOR CILINDRICO.

La característica distintiva de este tipo de genera dores es que la reactancia sincrona al rededor de todo el en trehierro es la misma, debido a que el entrehierro es constante.

La anterior simplificación, nos lleva a tener un aná lisis matemático y vectorial simplificado y es por esto que se presenta primeramente el estudio del generador de rotor - cilindrico.

Tomando en consideración que la reactancia de eje directo X_d es constante y partiendo del diagrama que representa a un generador elemental, cuya representación esquemática simplificada es:

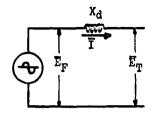


Fig. 8 Representación simplificada de un generador de polos lisos.

Donde:

Er: Tensión interna de la máquina.

Em: Tensión en terminales.

T: Corriente de Armadura.

Xd: Reactancia sincrona en eje directo.

En la representación simplificada del generador se a hecho la consideración de que la resistencia de armadura presenta efectos despreciables respecto de la característica eminentemente inductiva de la máquina.

De la Fig.8 observamos que se cumple que:

$$E_F = E_T + j I X_d$$

y obteniendo el diagrama fasorial para la ecuación anterior tenemos:

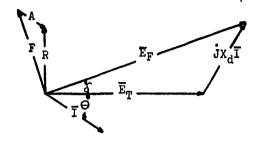


Fig. 9 Diagrama fasorial simplificado de un Generador de Rotor Cilindrico.

Donde:

- F: Fuerza magnetomotriz del campo.
- A: Fuerza magnetomotriz de la reacción de armadura.
- R: Fuerza magnetomotriz resultante.
- d: Angulo existente entre la fuerza magne-tomotriz del campo y la fuerza magneto-motriz resultante.
- θ: Angulo cuyo coseno es el factor de poten cia.

II.2.1 POTENCIA APARENTE.

La representación anterior es un diagrama fasorial simplificado que se tomará como base para la obtención de la expresión de la potencia aparente en la máquina.

Sabemos que:

$$S = E I^*$$

Para el caso del generador

$$S = E_{T} I^{*} \qquad --- (8)$$

Del diagrama fasorial, tomando como referencia a $\mathbf{E}_{\mathbf{T}}$. tenemos:

$$\mathbf{E}_{\mathbf{T}} = \overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{T}} + \mathbf{j}\mathbf{0} \qquad \qquad -\mathbf{-} - \mathbf{(9)}$$

$$\mathbf{E}_{\mathbf{T}} = \mathbf{E}_{\mathbf{F}} - \mathbf{j} \mathbf{I} \mathbf{X}_{\mathbf{d}} \qquad --- (10)$$

Despejando de la ec. (10) a I y obteniendo I*:

$$I^* = \frac{E_F^* - \overline{E}_T}{-jX_d} \qquad --- (11)$$

Sustituyendo las ec's. (9) y (10) en la ec. (8) tene

$$S = (\overline{E}_{T} + j \circ) \frac{E_{F}^{*} - \overline{E}_{T}}{-j X_{d}} - - - (12)$$

Del diagrama fasorial tenemos que:

$$E_F = \bar{E}_F \lfloor \delta \rfloor$$

Entonces:

mos:

$$\mathbf{E}_{\mathbf{F}}^{*} = \overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{F}} \left[-\delta \right] \qquad \qquad - - - (13)$$

Sustituyendo en la ec. (12) y realizando el producto obtenemos:

$$s = -j \frac{\overline{E}_T}{x_d} + j \frac{\overline{E}_F}{x_d} = \underline{f}$$

Recordando que:

$$-j = \frac{3}{2}\pi$$

$$3 - \delta = \frac{\pi}{2} - \delta$$

Entonces:

$$\mathbf{s} = \frac{\overline{E}_{\mathrm{T}}^{2}}{x_{\mathrm{d}}} e^{\mathbf{j}(\frac{3}{2}\pi)} + \frac{\overline{E}_{\mathrm{F}}\overline{E}_{\mathrm{T}}}{x_{\mathrm{d}}} e^{\mathbf{j}(\frac{\pi}{2} - S)} - (14)$$

Representando la ec. (14) en forma polar

$$S = \overline{A} \begin{bmatrix} a + \overline{C} \end{bmatrix} C \qquad - - - (15)$$

Donde:

$$\overline{A} = \frac{\overline{E}_T^2}{x_d} ; \quad \underline{E} = \frac{3}{2}\pi$$

$$\overline{C} = \frac{\overline{E}_F \overline{E}_T}{x_d} ; \quad \underline{C} = \frac{\pi}{2} - \delta$$

$$\overline{c} = \frac{\overline{E}_{\mathbf{F}} \overline{E}_{\mathbf{T}}}{x_{\mathbf{d}}} \quad ; \quad \underline{c} = \frac{\pi}{2} - \delta$$

En donde A es un valor constante y se encuentra a - $\frac{3}{2}\pi$ respecto del eje de referencia P .

POTENCIA ACTIVA, FOTENCIA REACTIVA Y ANGULO DE DESLI ZAMIENTO MAXINO.

Una condición importante en una máquina será el cono

cer cual es el valor máximo de potencia real y aparente que en algún momento pueda suministrar. Debido a esto a continuación se deducen las expresiones de $P_{máx}$, y $Q_{máx}$.

Recordando que:

Entonces:

$$P = \overline{C} \cos \left(\frac{\pi}{2} - \delta \right) \qquad --- (16)$$

$$\cos \left(\frac{\pi}{2} - \delta \right) = \operatorname{sen} \delta$$

$$\overline{P} = \overline{C} \operatorname{sen} \delta$$

Para encontrar el valor máximo de P derivamos a ésta respecto a 6 e igualamos a cero.

$$\frac{d\overline{p}}{d\delta} = \overline{c} \cos \delta$$

$$\delta = \delta = 0$$

Entonces:

$$\delta = \frac{\pi}{2}$$

$$P_{\text{max}} = \overline{C} \operatorname{sen} \delta_{\text{max}} \qquad --- (17)$$

Por lo tanto:

$$P_{\text{max}} = \overline{C} \qquad --- (18)$$

Este ángulo de $\frac{\pi}{2}$ obtenido en la expresión de P_{max} . es el mayor deslizamiento permitido por condiciones de esta-

bilidad.

Para la obtención de la potencia reactiva máxima.

$$Q = \overline{A} L \underline{a} + \overline{C} \cos \delta \qquad \qquad - - - (19)$$

Derivando la expresión anterior con respecto a 6 e igualando a cero:

$$\frac{dQ}{d\delta} = \overline{C} \text{ sen } \delta$$
$$\overline{C} \text{ sen } \delta = 0$$

Entonces:

$$\delta = 0$$

Por lo tento:

$$Q_{m\acute{a}x.} = -\overline{A} + \overline{C} \qquad --- (20)$$

Las ec's. (19) y (16) son función de delta, a continuación se hace una graficación de dichas ecuaciones.

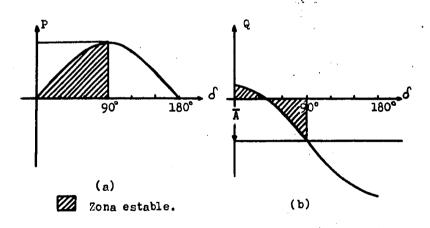


Fig. 10 Gráfica de potencia activa y reactiva.

II.2.3 LINITE TERMICO DE ARMADURA.

Recordando que la ec.

$$s = \overline{s}_{10}$$

Representa un vector giratorio de magnitud \$\overline{S}\$ cuya posición depende de \$\overline{O}\$. La circunferencia que describe el vector \$\overline{S}\$ delimita el límite térmico de armadura. Como se esta realizando únicamente el estudio de la máquina como generador, nos interesa sólo el límite térmico de armadura en el semiplano derecho, su representación será:

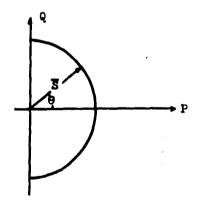


Fig. 11 Limite térmico de armadura.

II.2.4 LIMITE TERMICO DE CAMPO.

Para la representación de la ec. (15), se graficará a partir del centro del plano ortogonal, donde se gráfico el limite térmico de la armadura.

El parámetro A puede tener distintos valores depen-

diendo de $\mathbf{E_T}$ y del parámetro $\mathbf{X_d}$, según las características - de cada máquina.

El valor de C, que es directamente proporcional a $E_{\mathbf{r}}$ y éste a su vez a la corriente de excitación, varia dependiendo de las condiciones de operación impuestas por la carga del sistema. C, es también una ecuación polar que describiremos por la magnitud de C y ángulo $(\frac{\pi}{2} - \delta)$, y dado que δ es variable se describe una circunferencia.

El círculo descrito por C tiene como origen el punto final del vector A. Por razones de estabilidad δ varia de - O a $\frac{\pi}{2}$, es decir, entre una linea paralela al eje P que to- ca el punto final de A y el eje Q.

De acuerdo a la explicación anterior se procede a - graficar $S = \overline{A} \lfloor a + \overline{C} \rfloor c$

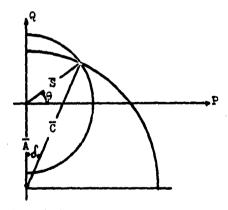


Fig. 12 Limite térmico de campo.

Ahora bien, la composición del semicírculo que representación de la potencia aparente, que nos puede suministrar el campo en la armadura, introduciendose limitaciones en el suminis—tro de potencia en dos regiones. La región I está restringida por la potencia que el campo puede inducir en la armadura, mientras que en la región II la restricción se presenta por la limitación térmica de la armadura.

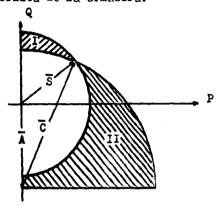


Fig. 13 Superposición de los limites térmicos de campo y armadura.

11.2.5 LIMITE TERMICO POR FLUJOS DE DISPERSION.

Para un estudio más completo de las limitaciones que presenta el generador, debemos considerar la limitación térmica que se introduce al tomar en consideración el flujo de dispersión, del cual se da una breve explicación.

Cuando atravez de un embobinado circula una corrien-

te, se produce un campo magnético con determinada dirección y magnitud. En estas condiciones también se presenta un flu jo de dispersión, ca decir aquel flujo que no circula como - las lineas del flujo principal o sea que se esparce.

Tomando en cuenta lo anterior y dado que en el generador se tienen dos devanados en los cuales circula corriente, se producen dos flujos de dispersión y estos se combinan
produciendo un flujo de dispersión resultante.

Existen dos condiciones en las cuales el análisis - nos muestra lo que sucede con la magnitud del flujo.

Con cargas eminentemente inductivas, tenemos el siguiente diagrama fasorial:

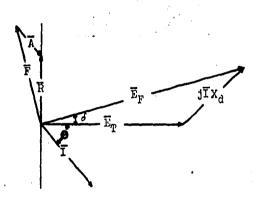


Fig. 14

Donde se observa que las fuerzas magnetomotrices de armadura y de campo se contrarrestan (produciendo un flujo - de dispersión que también se contrarresta), además de que en esta condición es probable que el rotor este cercano a la - condición de saturación dado que para tener un flujo resultante constante en el entrehierro deberá aumentarse la corriente de excitación.

Cuando se presenta una reacción de armadura tal que el rotor está cercano a la condición de saturación, este presentará una alta reluctancia, impidiendo la libre circulación del flujo de dispersión.

Con cargas eminentemente capacitivas (factor de potencia adelantado) el diagrama fasorial queda:

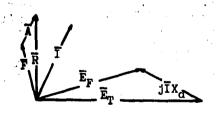


Fig. 15

Se observa que la fuerza magnetomotriz resultante se cottiene sumando F y A lo cual conduce a que el flujo de dispersión tenga mayor notoriedad aunado a una mayor facilidad de circular en el rotor, debido a que el rotor presenta una reluctancia pequeña como consecuencia de que la corriente de excitación es pequeña. De lo anterior podemos extrapolar y decir que cuando la corriente de excitación es pequeña los flujos de dispersión se suman.

Las partes donde se presenta, principalmente, el flu jo de dispersión son: Placas finales, placas de guarda, per nos, etc.; produciendo pérdidas y calentamiento por corrientes de Foucault. El uso de materiales diamagnéticos para las placas finales, soportes de cabezales y anillos de reter ción reducen estos efectos. La localización fisica de estas partes se muestran en la figura siguiente:

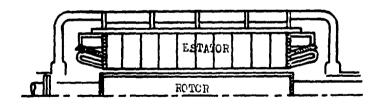


Fig. 16 Uso de materiales diamagnéticos en: Anillos de retención, placas finales y soportes de cabezales.

El límite térmico por flujos de dispersión, para el generador de polos lisos, esta localizado en la región que - pertenece a pequeñas corrientes de excitación y factor de - potencia adelantado, dado que es cuando se hace más notorio el flujo de dispersión. La localización dentro de una gráfica se hará de la siguiente forma: se encontrará el -0.4 p.u. en el eje Q, en este punto se trazará una línea horizontal que cortará el semicirculo de el límite térmico de la armadura. A este punto lo identificaremos con la letra d. Posteriormente uniremos mediante un segmento de curva con el punto de -0.6 p.u. en el eje Q.

Los valores mencionados para el limite térmico por flujos de dispersión son datos que generalmente son dados en
los catalogos de fabricantes. Este limite se muestra en la
miguiente flaura.

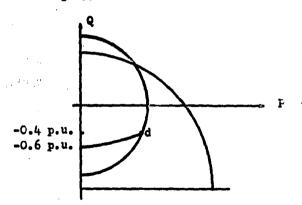


Fig. 17 Limite térmico debido a flujos de dispersión.

II.2.6 CURVA DE CAPABILIDAD TEORICA.

Representando simultaneamente el límite térmico de - la armadura, el límite térmico del campo y el límite térmico debido a flujos de dispersión nos da como resultado la curva de capabilidad de una máquina de rotor cilíndrico. Dicha - curva debe ser trazada unicamente para condiciones nominales.

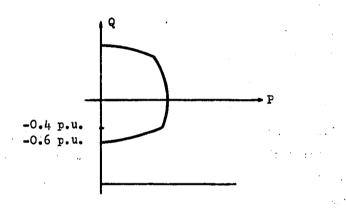


Fig. 18 Curva de capabilidad.

II.2.7 RELACION DE CORTO CIRCUITO, REACTANCIA SINCRONA EN EJE DIRECTO Y COEFICIENTE DE SATURACION EN VACIO.

La curva de capabilidad es una característica, la cual se traza para condiciones nominales, y es proporcionada
por el fabricante así como datos de placa, entre los que se
encuentra la relación de corto circuito (RCC).

La relación de corto circuito se define como:

Donde:

- $\mathbf{i}_{E_{\mathbf{T}}}$: Corriente de excitación necesaria para que en condiciones de vacío la máquina , genere $\mathbb{E}_{\mathbf{p}}$.
- 1 In: Corriente de excitación necesaria para obtener, en condiciones de corto circuito, la corriente nominal de la máquina.

De acuerdo a la definición, la RCC se obtiene a partir de las pruebas de corto circuito y circuito abierto.

Sabemos que en condiciones de corto circuito obtenemos una característica lineal la cual nos relaciona a la corriente de excitación con la corriente de armadura. En la
Fig. 19 se muestra la relación entre la corriente de excitación y la corriente de armadura así como con la tensión terminal.

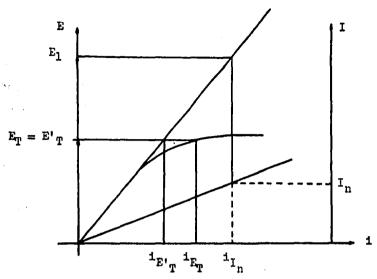


Fig. 19 Características de corto circuito y circuito abierto.

Usando las características en vacío y corto circuito tembién puede determinarse la reactancia sincrona de eje directo $\mathbf{X}_{\mathbf{d}}$. Considerese la Fig.19, la corriente del campo $\mathbf{i}_{\mathbf{E'},\mathbf{T}}$ induce la fuerza electromotriz $\mathbf{E'}_{\mathbf{T}}$ en el estator en circuito abierto sobre la característica del entrehierro. Cuan do el estator está en cortocircuito a la corriente de campo $\mathbf{i}_{\mathbf{I}_{\mathbf{n}}}$, la fuerza electromotriz inducida es $\mathbf{E}_{\mathbf{l}}$, pero se consume por la caída debida a la impedancia sincrona, esto es, — $\mathbf{E}_{\mathbf{l}} = \mathbf{I}_{\mathbf{n}} \mathbf{X}_{\mathbf{d}}$. Debido a que se despreció $\mathbf{r}_{\mathbf{a}}$.

$$x_d = \frac{E_1}{I_n}$$

Obteniendo el valor en p.u., considerando como bases los valores nominales de tensión en terminales (E_T) y corriente de armadura (I_n) .

$$x_{d} = \frac{E_{1}}{I_{n}} \cdot \frac{I_{n}}{E_{T}}$$

$$X_d = \frac{E_1}{E_p}$$
 p.u.

Sabemos que las tensiones inducidas son proporcionales a las corrientes de excitación, por tanto $X_{\bf d}$ en función de la corriente de excitación es:

$$x_{d} = \frac{i_{I_{n}}}{i_{E_{I_{n}}}}$$

Enteness, temando la definición de RCS se cumple - que:

$$RCC = \frac{1}{X_d}$$

La expresión anterior solo cumple con la igualdad cuando se desprecian los efectos de saturación de la máquina.

La relación de corto circuito es un factor importan-

te para las máquinas por las siguientes razones: la fuerza magnetomotriz del campo(F) necesaria para producir en corto
circuito cualquier I es mayor que la fuerza magnetomotriz de
la reacción de armadura(A). Una relación de corto circuito
pequeña indica una reacción de armadura mayor, esto es una
máquina sensible con respecto a las variaciones de carga.
Una relación de corto circuito grande indica una reacción de
armadura pequeña, esto es, la máquina es menos sensible a va
riaciones de carga. Generalmente los valores prácticos de
la relación de corto circuito oscilan entre 0.8 y 0.6.

El coeficiente de saturación en vacío(CSo) es un factor mediante el cual podemos ver que tan saturado está el generador, su valor siempre es mayor a la unidad y se obtiene de la forma siguiente:

$$CSo = RCC X_{c}$$

Sustituyendo los velores de la relación de corto circuito y reactancia síncrona de eje directo:

$$cso = \frac{\mathbf{i}_{E_{\mathrm{T}}}}{\mathbf{i}_{I_{\mathrm{n}}}} - \frac{\mathbf{i}_{I_{\mathrm{n}}}}{\mathbf{i}_{E_{I_{\mathrm{T}}}}}$$

Finalmente:

$$cso = \frac{\mathbf{i}_{E_T}}{\mathbf{i}_{E_{T_T}}}$$

II.2.8 METOLOS UTILIZADOS PARA CPTIMIZAR LA CURVA DE CAPABILIDAD.

Las pérdidas e incrementos de temperatura limitan el área útil de la curva de capabilidad, por lo que es necesario conocer la temperatura de operación del generador.

Debido a que las pérdidas se manifiestan en forma de calor se necesita conocer la temperatura en varias partes de la máquina ya que la temperatura no es uniforme en ella. En toda máquina existe un punto en el que se detecta la mayor - temperatura, al cual se le conoce como punto más caliente.

Para la medición del punto más caliente, generalmente, se usan los dos siguientes métodos:

METODO DE MEDICION DE RESISTENCIA ELECTRICA.

En las partes rotatorias es difícil medir la tempera tura ya que dicha temperatura se debe medir cuando está trabajando la máquina; pero por medio de la medición de su resistencia eléctrica se puede conocer su temperatura final, auxiliados por la fórmula de extrapolación siguiente:

$$\frac{R_1}{R_2} = \frac{234.5 + T_1}{234.5 + T_2}$$
 (aplicable a conduction of tores de cobre.)

Donde:

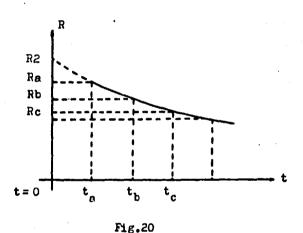
R1: Resistencia inicial.

R2: Resistencia final.

T1: Temperatura inicial.

To: Temperatura final.

El método consiste en tomar la temperatura inicial y la resistencia inicial del rotor y poner a trabajar a la méquina durante todo el tiempo que dure la prueba de temperatura. En el momento de parar se empieza a contar el tiempo midiendo la resistencia R_a , R_b , R_c a intervalos más o menos de un minuto t_a , t_b , t_c llevando estos valores a una gráfica resistencia-tiempo.



Prolongando la curva como se ve en la gráfica obtene mos la resistencia R₂ para el tiempo t=0 que llevado a la -formula de extrapolación nos da el valor de la temperatura - T₂ para la máquina en movimiento.

METODO DE MEDICION DIRECTA DE TEMPERATURA.

Este método se utiliza para tomar lecturas en partes

estáticas, devanados de estator, núcleo, chumaceras. La medición de temperatura se hace por medio de un termopar o ter mómetro. Para el caso de generadores grandes se tienen instalados, de fábrica, algunos detectores y generalmente se considera como el punto más caliente la lectura que se obtigue del detector instalado entre los devanados del estator; a continuación se muestra una figura donde normalmente se instala un detector de punto más caliente.

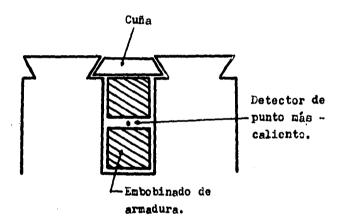


Fig. 21 Localización de un detector de temperatura.

Considerando el valor de temperatura del punto más - caliente en la máquina, podemos aumentar su área útil de oporación seleccionando un aislamiento con mayor capacidad dieléctrica, lo que se ve reflejado en un valor mayor de temporatura de operación, de acuerdo a la siguiente tabla:

MATERIAL CLASE TEMP. LIMITE. 90° C. 0 Algodón, seda, papel y materiales organicos análogos no impregnados ni sumergidos en aceite. 105°C. Α Algodón, seda, papel y materiales orgánicos impregnados o sumergidos en un líquido dieléctrico, así como el esmalte aplicado a los conductores. 130° C. В Materiales inorgánicos, tales como mica, fi bra de vidrio y amianto en forma compuesta con sustancias aglutinantes. C Materiales inorgánicos tales como mica pura no designaporcelana, cuarzo, etc. da. 180°C. H Materiales inorgánicos, tales como mica, a-

H Materiales inorgánicos, tales como mica, a- 180°C.
mianto y fibras de vidrio combinadas con sustancias aglutinantes formadas por com-puestos de silicones que pueden ser en forma de goma o recina.

Cabe mencionar que entre mejor sea el aislamiento, la máquina es más costosa por lo que no debe descuidarse el aspecto económico.

Otra forma de disminuir las pérdidas en una máquina es adicionar alrún sistema de ventilación. Los sistemas de

enfriamiento por ventilación forzada son generalmente de dos formas:

RADIAL Y CON AIRE EN EL ENTREHIERRO.

El aire es introducido al generador circulando atravez del entrehierro y los ductos axiales, saliendo atravez de dichos ductos, como se muestra en la siguiente figura:

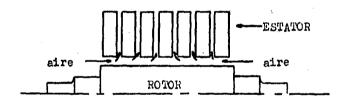


Fig. 22 Ventilación radial.

RADIAL Y CIRCUNFERENCIAL.

A pesar de la longitud del generador, suficiente aire puede ser forzado atravez del estator al dividirlo en un
número de secciones longitudinales atravez de las cuales el
aire es forzado radialmente, hacia el entrehierro, circunferencialmente alrededor del entrehierro y ductos axiales, y
la salida atravez de otra parte del estator. Una modifica--

e e e

ción de este método, circulando el aire atravez del estator únicamente, ofrece menor capacidad de enfriamiento para el rotor. Por lo tanto el rotor es enfriado por aire forzado a dicionalmente atravez del entrehierro.

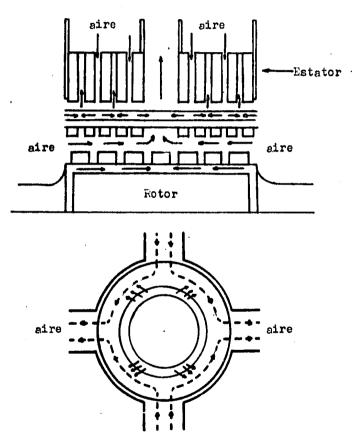


Fig. 23 Ventilación combinada radial y circunferencial.

Igual que con la selección de aislamientos, el adicionar un sistema de ventilación debe contemplar un estudio
económico.

II.2.9 PUNTO DE OPERACION DEL GENERADOR DEBIDO A VARIACIO-NES DE POTENCIA.

El generador se encuentra sometido a cambios repentinos en la demanda de potencia activa o reactiva, dependiendo de las necesidades de la carga. Estos movimientos deberán ser analizados para conocer que acciones tomar cuando ellos sucedan. El análisis se hará para cuatro casos, que son: aumento o disminución de la potencia real manteniendo constante la excitación y aumento o disminución de potencia reactiva manteniendo constante la potencia real.

Para el primer caso, aumento de potencia real manteniendo constante la excitación, tenemos:

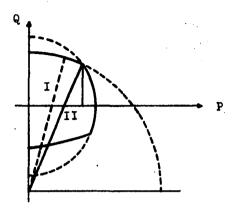


Fig. 24 Aumento de potencia real con excitación constante y factor de potencia atrasado.

En la figura se observa que la magnitud de la potencia reactiva se reduce y el ángulo delta aumenta. Para poder dar esta condición deberá imprimirse un par de aceleración, el cual lleve a la máquina de la condición I a la condición II. La obtención práctica de dicho par se logra a-briendo la válvula de la turbina.

Para el segundo caso, disminución de la potencia -real demandada por la carga y con una excitación constante
del generador, se presentan las condiciones que se ilustran
en la siguiente figura:

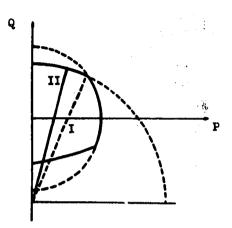


Fig. 25 Disminución de potencia real con excitación constante y factor de potencia atra
sado.

En la Fig. 25 se observa que la magnitud de la poten cia reactiva Q aumenta y el ángulo delta se reduce. Para obtener esta condición se requiere imprimir un par de frenado, que se logra cerrando la válvula de la turbina.

En el tercer caso se considera un aumento de la potencia reactiva Q sin que exista variación en el valor de la potencia real P, presentandose las condiciones ilustradas en la siguiente figura:

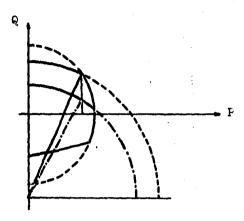


Fig. 26 Aumento de potencia reactiva con potencia real constante y factor de potencia atrasado.

Observando la Fig.26 se nota que un incremento de Q trae como consecuencia un aumento de magnitud del vector C y por lo tanto de la corriente de excitación, dado que son proporcionales, además de una reducción del ángulo delta.

For último, el cuarto caso considera una disminución en el valor de la potencia reactiva requerida por la carga - conectada al sistema y un valor constante de potencia real, presentandose las condiciones que a continuación se ilus---tran:

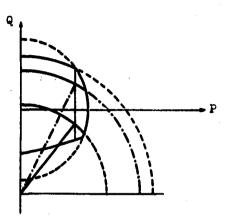


Fig. 27 Disminución de potencia reactiva con potencia real constante y factor de potencia atrasado.

Un decremento del valer de potencia resettiva implica una disminución de la magnitud del vector C y por tento de la corriente de excitación, además de un incremento del ángulo delta.

En conclusión, dado que en un sistema eléctrico gene ralmente las variaciones de potencia activa traen consigo va riaciones de potencia reactiva; tales variaciones de potencia activa y potencia reactiva se reflejan en la frecuencia y la tensión respectivamente y deberán ser absorvidas por - cambios en la potencia mecánica y corriente de excitación.

Cuando la frecuencia de un sistema tiende a subir sobre su valor nominal, significa que a dicho sistema se le está quitando carga y cuando la frecuencia tiende a bajar significa que al sistema se le está conectando carga.

La frecuencie del sistema se mantendrá constante, sí la potencia mecánica de entrada es igual a la potencia eléctrica de salida, o bien que la potencia de aceleración es nu la.

Cuando aumenta la demanda de la potencia reactiva, la tensión de generación tenderá a caer y cuando la tensión tienda a subir significa que la potencia reactiva demandada a la unidad a disminuido.

La variación en frecuencia y tensión deberán absorverse por cambios en la potencia mecánica de entrada y por - la magnitud de la excitación proporcionada a la máquina, respectivamente. La máxima potencia de entrada al generador es tará limitada por la máxima potencia del primotor, mientras que las limitaciones de excitación están dadas por la fuente que se use para tal proposito.

Deberá recordarse que la máquina nos limita su zona de operación, razón por la cual debemos hacer que siempre - trabaje dentro de la curva de capabilidad.

II.2.10 EJEMPLO DE CONSTRUCCION DE LA CURVA DE CAPABILIDAD.

Para una mejor comprensión de la construcción de la curva de capabilidad, se presenta un ejemplo:

Datos de la máquina.

$$S=1$$
 p.u. $X_d=1$ p.u. $E_T=1$ p.u. $f.p.=0.8$ (atrasado).

Resolviendo de acuerdo a la ec.(15).

Donde:

$$\overline{A} = \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{x_{d}} \qquad \overline{C} = \frac{\overline{E}_{F}E_{T}}{x_{d}}$$

$$\underline{a} = \frac{3\pi}{2} \qquad \underline{C} = \frac{\pi}{2} - \delta$$

Sustituyendo valores:

$$\overline{A} = \frac{1}{1}$$
 $\overline{A} = 1$ p.u.

Para calcular el valor de C requeriremos obtener - la magnitud de $E_{\rm F}$; refiriendonos a la ec.(10).

$$E_F = E_T + j IX_d$$

Ahora se requiere calcular el valor de I; recordando las relaciones entre bases, dado que está en p.u.

$$T = \frac{\overline{S}}{\overline{E}_{T}}$$

Entonces:

Calculando E_{F} :

Para nuestro caso:

$$E_T = \overline{E}_T + j O$$

$$I = \overline{I} (\cos \theta + j \sin \theta)$$

$$I = (1)(0.8 - j 0.6)$$

Entonces:

...

$$E_{F}=1+j(0.8-j\ 0.6)$$

 $E_{F}=1.6+j\ 0.8$
 $E_{F}=1.79[26.56^{\circ}\ p.u.$

Calculando ahora el valor de C:

$$\overline{c} = \frac{(1.79)(1)}{(1)}$$

El ángulo δ es el calculado para $E_{\rm F}$ por tanto el ángulo c será:

$$c = \frac{\Pi}{2} = 0.464$$
 rad.

$$c=1.107$$
 rad. $c=63.415°$

A continuación se procede a verificar el resultaco, sustituyendo los valores encontrados en la expresión de S:

$$S=-j 1+1.79 \lfloor 26.56^{\circ}$$

 $S=-j 1+0.8+j 1.6$
 $S=1;36.87^{\circ}$

Finalmente, de acuerdo a las ec's.(18) y (20), calculamos los valores de potencia activa máxima y potencia reactiva máxima:

$$P_{m\acute{a}x} = \overline{c}$$
 $P_{m\acute{a}x} = 1.79$ p.u.

 $Q_{m\acute{a}x} = \overline{A} \mid \underline{a} \mid + \overline{c}$
 $Q_{m\acute{a}x} = -\overline{A} \mid + \overline{c}$
 $Q_{m\acute{a}x} = -1 \mid +1.79$
 $Q_{m\acute{a}x} = 0.79$ p.u.

Con los valores obtenidos se grafica la curva de capabilidad, ver Fig.28. En la gráfica se indica la posición del vector A y la posición del vector C para el factor de potencia nominal así como la potencia aparente. Para la identificación de los ángulos, en la gráfica, vease ésta.

También en la Fig. 28 se muestran las curvas de varia

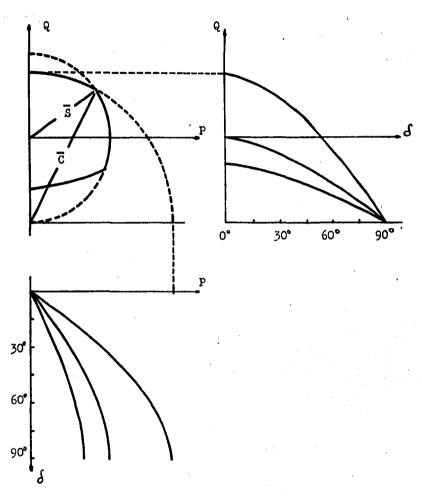


Fig. 28 Curva de capabilidad teórica.

ción de potencia real respecto a delta y la variación de la potencia reactiva respecto al ángulo delta, para el ejemplo discutido anteriormente y para otras dos condiciones de potencia máxima real y reactiva.

II.2.11 CURVA DE CAPABILIDAD PRACTICA.

Tomando como referencia el ejemplo anterior, se tratará de construir la denominada curva de capabilidad práctica. La curva de capabilidad práctica se diferencia de la -curva de capabilidad teórica por una zona de tolerancia antes de llegar a la curva obtenida para condiciones nomina-les. La construcción se logra de la forma siguiente.

Se puede dar tolerancia respecto de cualquier paráme tro de la máquina, es decir un porciento de tolerancia respecto de A, de C o de S. En nuestro caso eligiremos un 10% de tolerancia respecto de S, después de elegir el parámetro y su porcentaje de tolerancia, se procede a disminuir tal va lor a partir del punto de F_{máx}, y sobre el eje horizontal que toca dicho punto. En seguida se procede a trazar una vertical en el punto l de la gráfica, ver Fig.29, hasta cortar la curva que describe el límite térmico del campo para condiciones nominales; este punto será ahora el que nos limite la máxima potencia real que la máquina puede dar de acuer do a la curva práctica con la tolerancia elegida. También en el punto l se traza un arco concéntrico cuyo radio será

la distancia que exista entre el punto final del vector A y el punto 1, trazándose así el nuevo límite térmico del campo. De esta forma se irá reduciendo la magnitud del radio del arco, hasta obtener un número adecuado de puntos, los cuales nos auxiliarán en el trazado de la curva práctica.

Hasta ahora sólo se ha mencionado como se encuentra el limite de potencia real máxima para la curva práctica; la obtención de los demás puntos se hace en forma similar, sólo que ahora el arco a tomar como referencia será uno de menor magnitud. Los puntos encontrados entre la intersección de los arcos y su tolerancia, representada por una vertical, nos describen el límite práctico.

La curva de capabilidad práctica juede o no intersectar al límite térmico de la armadura, razón por la que algunas veces la curva práctica y la nominal serán diferentes. En la Fig. 29 se muestra la curva práctica para el ejemplo discutido, partiendo del hecho de que el parámetro elegido fue S y el valor de la tolerancia fue 10%.

Para el caso analizado la curva de capabilidad práctica es igual a la curva de capabilidad teórica, debido a que el límite térmico del campo práctico no invade la zona de operación de ésta última.

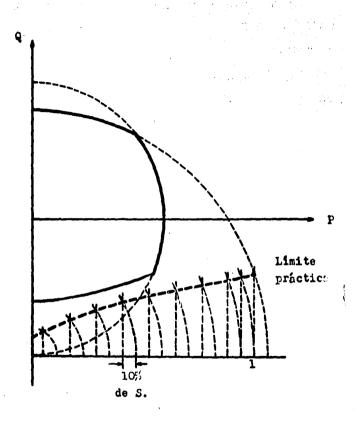


Fig. 29 Trazado de la curva de capabilidad práctica.

A continuación presentaremos un caso en el cual se invade la zona de operación de la curva de capabilidad teóri
ca. Tomando como referencia los valores obtenidos en el ejemplo, se dará una tolerancia de 150 respecto a la magnitud
del vector C.

La siguiente figura muestra la curva de capabilidad práctica obtenida a partir de las condiciones anteriores.

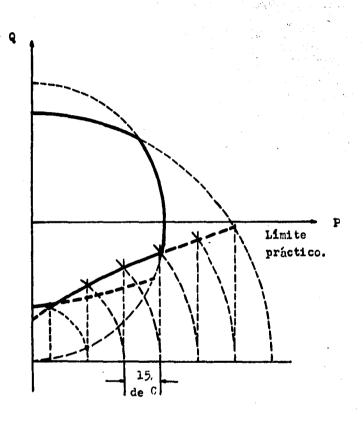


Fig. 30 Curva de capabilidad práctica.

II.3 GEMERADOR SINCRONO DE POLOS SALTENTES.

II.3.1 INTRODUCCION.

En una máquina de polos salientes el entrehierro no tiene una longitud uniforme, es decir, es mayor en la región media entre polos (conocida como eje en cuadratura) que en el centro de los polos (conocido como eje directo).

Debido a la característica anterior, una fuerza magnetomotriz dada de la armadura dirigida sobre el eje directo producirá un flujo máximo, debido a que el entrehierro es mínimo y por lo tanto tendrá menor reluctancia; si esa misma fuerza magnetomotriz actua sobre el eje en cuadratura producirá un valor mínimo de flujo ya que en este eje el entre—hierro tiene una longitud máxima y por lo tanto una mayor reluctancia.

La reactancia sincrone asociada al eje directo será máxima y se le conoce como "Reactancia sincrona de eje directo X_d " .

La reactancia sincrona asociada al eje en cuadratura será minima y se le conoce como "Reactancia sincrona de eje en cuadratura X_{α} ".

Debido tembién a la no uniformidad de la longitud - del entrehierro; se tiene que una fuerza magnetomotriz senoi dal con su amplitud sobre el eje directo (F_d) producirá una onda de densidad de flujo distorsionada (E_d) como se muestra

en la Fig. 31(a).

Cuando la amplitud de esta fuerza magnetomotriz senocidal esté aplicada sobre el eje en cuadratura (F_q) , producirá una onda de densidad de flujo distorsionada (β_q) y diferente a la originada en el eje directo tal como se muestra en la Fig. 31(b).

Finalmente cuando esta misma fuerza magnetomotriz se noidal reacciona entre los dos ejes mencionados anteriormente, origina ondas de densidad de flujo de diversas formas.

eje directo

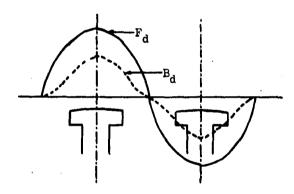


Fig. 31(a)

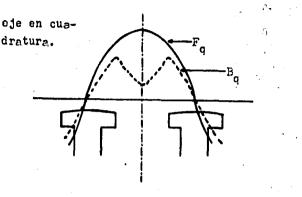


Fig. 31(b)

Fig. 31 Fuerza magnetomotriz schoidal de la armadura y onda de densidad de flujo resultante.

Debido a estas características resulta inadecuado - tratar a una máquina de polos salientes con la teoría de la máquina de rotor cilíndrico.

II.3.2 DIAGRAMA FASORIAL.

El modificar la teoría de rotor cilíndrico tomando - en cuenta la forma de onda, para aplicarse en la máquina de polos salientes, sólo podría utilizarse si: La corriente de armadura se defasara $\frac{\pi}{2}$ de la fuerza electromotriz interna $\mathbf{E}_{\mathbf{q}}$ ó si estuviera en fase con ésta.

Si la corriente de armadura está defasada Z de Eq tendremos a la fuerza magnetemotriz reaccionando sobre el - eje directo, por lo que se aplicará la reactancia sincrona X4. ver Fig. 32. Como la fuerza magnetomotriz sólo reacciona sobre el eje directo, a la corriente de armadura se le de nomina "Corriente de eje directo Ia".

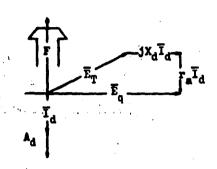


Diagrama fasorial del generador de polos sa lientes con la fuerza magnetomotriz de arma a en el eje directo.

Donde:

E_T: Tensión en terminales. F: Fuersa magnetomotriz debida al campo.

Ad: Fuerza magnetomotriz debida a la ción de armadura, sobre el eje directo.

r: Resistencia de armadura.

Para el diagrama fasorial anterior, la relación de lacores está dada por:

$$E_a = E_T + (r_a + j x_d) I_d$$
 - - - (23)

Ahora si la corriente de armadura estuviera en fase

con Eq, la fuerza magnetomotriz reaccionaria sobre el eje en cuadratura utilizandose por consiguiente la reactancia sincrona Xq y designando a la corriente de armadura como - "Corriente de eje en cuadratura Iq", ver Fig. 33.

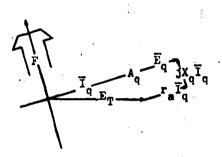


Fig. 33 Diagrama fasorial del generador de polos sa lientes con la fuerza magnetomotriz de arma dura en el eje en cuadratura.

Donde:

Aq: Fuerza magnetomotriz debida a la reac-ción de armadura, sobre el eje en cuadra tura.

Para el diagrama fasorial anterior, la relación de los fasores está dada por:

$$E_q = E_T + (r_a + jx_q) I_q$$
 - - - (24)

En una máquina de polos salientes la corriente de armadura está desplazada de la tensión interna E_{0} normalmente

entre 0 y $\frac{3}{2}$ Π recorridos en sentido horario, por lo que pode mos afirmer que está formada por I_d e I_q ; siendo entonces la tensión interna, de acuerdo a las ec's. (23) y (24), la elguiente:

$$\mathbf{E}_{\mathbf{q}} = \mathbf{E}_{\mathbf{T}} + (\mathbf{r}_{\mathbf{a}} + \mathbf{j}\mathbf{x}_{\mathbf{d}}) \mathbf{I}_{\mathbf{d}} + (\mathbf{r}_{\mathbf{a}} + \mathbf{j}\mathbf{x}_{\mathbf{q}}) \mathbf{I}_{\mathbf{q}}$$

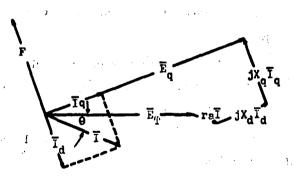
Como:

$$I = I_d + I_q$$

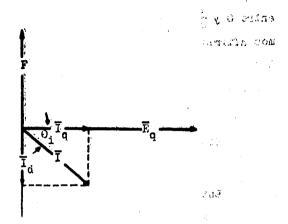
Entonces, agrupando términos tendremos:

$$E_{\mathbf{q}} = E_{\mathbf{T}} + \mathbf{r}_{\mathbf{a}} \mathbf{I} + \mathbf{j} \mathbf{x}_{\mathbf{q}} \mathbf{I}_{\mathbf{q}} + \mathbf{j} \mathbf{x}_{\mathbf{d}} \mathbf{I}_{\mathbf{d}} \qquad - - - (25)$$

De la ecuación anterior obtenemos el diagrama faso-rial mostrado en la figura siguiente:



(a) Tensión terminal y caidas de tensión en impedancias.



(b) Relación angular de corriente y tensión interna.

Fig. 34 Diagrama fasorial para el generador de polos salientes.

SIMPLIFICACION DEL DIAGRAMA FASCRIAL.

Debido a las características físicas del devanado de armadura, presenta una reactancia mucho mayor a su resistencia $(X \gg r_a)$, se puede despreciar la caída de tensión que produce la resistencia.

Teniendo en cuenta esta simplificación, obtenemos el diagrama fasorial siguiente:

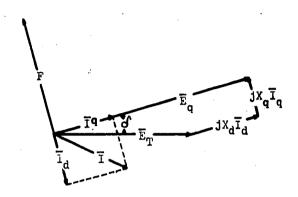


Fig. 35 Diagrama fasorial despreciando la caída de tensión en la resistencia.

De la fuerza electromotriz interna consideraremos su efecto sobre el eje en cuadratura, es decir utilizando Eq. Cabe hacer la aclaración de que debido a la variación del en trehierro en este tipo de generadores, la fuerza electromotriz interna tiene diferentes valores dependiendo del punto considerado, no siendo así en el generador de rotor cilindrico ya que su entrehierro es constante y por lo tanto la fuerza electromotriz no cambia de valor.

En el eje en cuadratura el flujo induce un E_q de características diferentes a la fuerza electromotriz E_F inducida en las máquinas de rotor cilíndrico, ver Fig. 36.

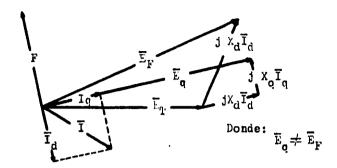


Fig. 36 Superposición de los diagramas fasoriales - de los generadores de rotor cilindrico y de polos salientes

Considerando ahora el diagrama de la Fig. 35, tendre mos que la relación fasorial estará dada por:

$$\mathbf{E}_{\mathbf{q}} = \mathbf{E}_{\mathbf{T}} + \mathbf{j} \mathbf{x}_{\mathbf{q}} \mathbf{I}_{\mathbf{q}} + \mathbf{j} \mathbf{x}_{\mathbf{d}} \mathbf{I}_{\mathbf{d}}$$

Expresandola en forma polar:

$$\overline{E}_{\mathbf{q}} = \overline{E}_{\mathbf{T}} = \mathbf{t} + \mathbf{j} \mathbf{x}_{\mathbf{q}} \overline{\mathbf{I}}_{\mathbf{q}} = \mathbf{t} + \mathbf{j} \mathbf{x}_{\mathbf{d}} \overline{\mathbf{I}}_{\mathbf{d}} = - - (26)$$

Donde:

$$\frac{\mathbf{e_t} = \mathbf{e_q} - \delta}{\mathbf{i_q} = \mathbf{e_q}}$$

$$\mathbf{i_d} = \mathbf{e_q} - \mathbf{I_2}$$

Sustituyendo estos valores en la ec. (26):

$$\overline{E}_{q} = \overline{E}_{T} = \frac{e_{q} - J}{e_{q} - J} + JX_{q}\overline{I}_{q} = \frac{e_{q}}{e_{q}} + JX_{d}\overline{I}_{d} = \frac{T}{2}$$
Multiplicando por el fasor $1 = e_{q}$, tenemos:

$$\overline{E}_{q} = \overline{E}_{T} \left[-\delta + j x_{q} \overline{I}_{q} + j x_{d} \overline{I}_{d} \right] - - - (27)$$

Como:

$$-\frac{\pi}{2} = e^{-\frac{\pi}{2}} = -\frac{\pi}{2}$$
(-\frac{\pi}{2}) (\frac{\pi}{2}) = -\frac{\pi^2}{2} = 1

Entonces la ec. (27) se transforma en:

$$\overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{q}} = \overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{T}} \left[-\mathbf{G} + \mathbf{j} \mathbf{x}_{\mathbf{q}} \overline{\mathbf{I}}_{\mathbf{q}} + \mathbf{x}_{\mathbf{d}} \overline{\mathbf{I}}_{\mathbf{d}} \right]$$

Graficando esta relación fasorial obtenemos:

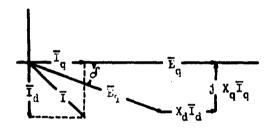


Fig. 37 Diagrama fasorial considerando a Eq como fasor de referencia.

A continuación haremos una pequeña modificación al diagrama fasorial de la Fig. 37 con el objeto de tomar a la tensión en terminales como fasor de referencia.

Esta modificación consiste en hacer girar al diagrama fasorial sobre su punto de origen hasta que el vector En coincida con el eje horizontal de referencia; quedando como se muestra en la Fig. 38.

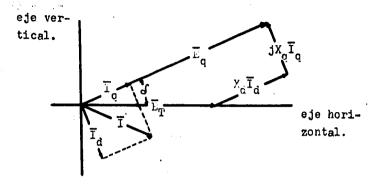


Fig. 38 Diagrama fasorial considerando a E_T como fasor de referencia.

La relación fasorial de este diagrama está dada por:

$$\overline{E}_{\mathbf{q}} \underline{\mathbf{G}} = \overline{E}_{\mathbf{T}} + \mathbf{J} \mathbf{X}_{\mathbf{q}} \overline{\mathbf{I}}_{\mathbf{q}} \underline{\mathbf{G}} + \mathbf{J} \mathbf{X}_{\mathbf{d}} \overline{\mathbf{I}}_{\mathbf{d}} \underline{\mathbf{G}}, \qquad - - - (28)$$

De donde:

$$\overline{E}_{T} = \overline{E}_{q} \underline{\mathcal{S}} - x_{d} \overline{I}_{d} \underline{\mathcal{S}} - jx_{q} \overline{I}_{q} \underline{\mathcal{S}} \qquad - - - (29)$$

.:

II.3.3 ANGULO DE DESLIZAMIENTO NOMINAL.

El ángulo de deslizamiento $\delta_{\text{nom.}}$ puede ser determing do en función de los datos de placa del Generador. Basandonos en el diagrama fasorial de la siguiente figura:

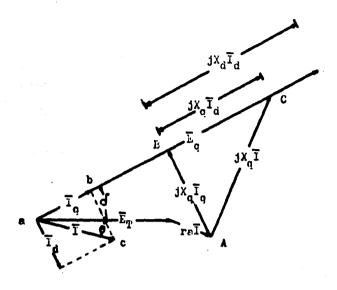


Fig. 39 Diagrama fasorial para determinar el ángulo d_{nom} .

Los pasos a seguir para la obtención de $\sigma_{\text{nom.}}$ son los siguientes: Si multiplicamos e las corrientes I_d , I_q e I por el valor jX_q , se observa que el triángulo de corrientes abc es semejante al triángulo de tensiones ABC.

De la figura se observa que:

$$aC = E_T + (r_a + jX_q)I$$

Además por trigonometria sabemos que:

$$\tan \delta_{\text{nom.}} = \frac{\text{Im aC}}{\text{Re aC}} \qquad --- (30)$$

Donde:

Im
$$aC = AC \cos \theta - r_{\theta} = \frac{1}{2} \sin \theta$$

Re
$$_{\theta}C = \overline{E}_{T} + r_{_{D}} \overline{I} \cos \theta + AC \sin \theta$$

Sustituyendo estos valores en la ec. (30):

$$\tan \delta_{\text{nom.}} = \frac{\text{AC cos } \theta - r_{\theta} \, \overline{1} \, \text{sen } \theta}{\overline{E}_{\text{T}} + r_{\theta} \, \overline{1} \, \cos \theta + \text{AC sen } \theta} \quad - \quad (31)$$

Considerando que:

$$r_{a} \ll X$$

Se puede despreciar la caida de tensión en la resistencia, entonces la ec. (31) se transforma en:

ten
$$d_{\text{nom.}} = \frac{\text{AC cos } \Theta}{\overline{E}_q + \text{AC sen } \Theta}$$
 --- (32)

De la Fig. 39 observados que:

$$\mathbf{AC} = \mathbf{j} X_{\mathbf{q}} \overline{\mathbf{I}}$$

Sustituyendo este valor en la ec. (32)

$$tan \ \delta_{nom.} = \frac{j x_q \overline{1} \cos \theta}{\overline{E}_{T} + j x_0 \overline{1} \sin \theta} \qquad --- (33)$$

Obtendremos finalmente el valor del ángulo nom. des pejando de la ec. (33):

$$\delta_{\text{nom.}} = \tan^{-1} \frac{j X_{\mathbf{q}} \overline{I} \cos \theta}{\overline{E}_{\mathbf{T}} + j X_{\mathbf{q}} \overline{I} \sin \theta} - - - (34)$$

II.3.4 PRUEBA DE DESLIZAMIENTO.

Si no conocemos los valores de los parámetros X_d y X_q de un generador, rodemos obtenerlos mediante una prueba de laboratorio, conocida como prueba do deslizamiento, el de sarrollo de esta prueba se indica a continuación:

Se aplica una tensión reducida trifásica balanceada a frecuencia nominal al estator, mientras que el rotor se ha ce girar a un valor un poco arriba o abajo de la velocidad sincrona con el circuito de campo abierto.

Tanto el eje directo como el eje en cuadratura se eg tarán deslizando alternadamente fuera del eje de la fuerza magnetomotriz de la armadura, por lo que dicha fuerza magnetomotriz reacciona alternadamente en ambos ejes del rotor. La secuencia de fases de la tensión debe ser tal que permita que la fuerza magnetomotriz de la armadura y del rotor giren en la misma dirección. Como siguiente paso deben tomarse os cilogramas de tonsión en terminales, corriente de armadura y tensión del embobinado de campo abierto. Los oscilogramas - obtenidos son similares a los de la Fig.40.

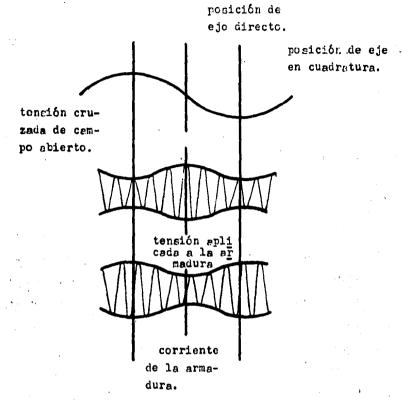


Fig. 40 Oscilogramas obtenidos en una prueba de des lizamiento. En la práctica el deslizamiento debe ser menor que el señalado en la figura.

El deslizamiento indicado en la Fig. 40 es demasiado alto para valores precisos de X_d y X_q , debido a las corrientes de eddy inducida en las caras de los polos y embobinados de amortiguamiento (cuando éstos están en las caras de los

polos).

Debemos tratar de obtener el menor deslizamiento posible sin sacar al rotor de sincronismo como resultado del par de reluctancia, lo que también es una razón para aplicar una tensión reducida.

De los oscilogramas podemos obtener los valores de - $\mathbf{X_d}$ y $\mathbf{X_d}$ de la forma siguiente:

- X_d: Es la relación de los volts aplicados por fase a los ampers por fase de la armadura, en la posición de eje directo.
- Xq: Es la relación de los volts aplicados por fase a los ampers por fase de la armadura para la po sición del eje en cuadratura.

También podemos obtener los valores (aproximados) de X_d y X_q , por medio de los aparatos de medición, amperimetros y voltimetros, de la forma siguiente:

El amperimetro indicará un valor mínimo de corriente para el eje directo y un valor máximo para el eje en cuadratura, por lo tanto la aguja oscilará entre un valor máximo y un valor mínimo.

Sí la fuente tiene una impedancia apreciable, las - oscilaciones en las lecturas del amperimetro estarán acompanadas por oscilaciones en las lecturas del voltimetro. Estas oscilaciones sucederán con un Emáx, cuando tengamos un

 I_{\min} (ver Fig. 40), entonces despreciondo la resistencia de armadura, tendremos:

$$x_d = \frac{E_{max}}{Imin}$$

$$x_q = \frac{E_{\min}}{I_{\text{máx.}}}$$

Asumiendo que:

X_d: Debe aplicarsele el factor "K" de saturg

X_o: No es afectado por saturación.

II.3.5 POTENCIA APARENTE.

Considerando que en todo momento es necesario conocer la potencia que el generador de polos salientes nos puede suministrar, obtendremos la expresión de la potencia apa rente en base a sus parámetros y valores característicos. -Para la obtención de la expresión, haremos uso del diagrama fasorial de la Fig. 41 mostrado a continuación.

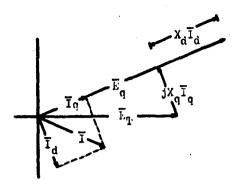


Fig. 41 Diagrama fasorial del generador despreciando la caída de tensión en la resistencia.

De la figura anterior se observa que la relación fasorial esta dada por:

$$\overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{T}} = \overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{q}} \underline{\mathbf{b}} - \mathbf{x}_{\mathbf{d}} \mathbf{T}_{\mathbf{d}} \underline{\mathbf{b}} - \mathbf{y}_{\mathbf{q}} \mathbf{T}_{\mathbf{q}} \underline{\mathbf{b}}$$

En forma general la potencie aparente está dada por:

$$s = E_T I^*$$

Esta potencia está formada por una potencia asociada con el eje en cuadratura de la corriente I_q y por una potencia asociada con el eje directo de la corriente I_d; es decir:

$$S = S_0 + S_d$$
 --- (35)

Donde:

S.: Potencia asociada al eje directo.

Sd: Fotencia asocieda el eje en cuadratura.

A continuación obtendremos el valor de cada miembro de la ecuación anterior. La potencia acociada al eje en cua dratura está definida por:

$$s_{q} = E_{T}I_{q}^{*}$$
 - - - (36

Donde:

$$E_{\mathrm{T}} = \overline{E}_{\mathrm{T}} | \underline{e_{\mathrm{t}}} |$$

$$I_{\mathrm{q}} = \overline{I}_{\mathrm{q}} | \underline{i}_{\mathrm{o}} |$$

Como la tensión en terminales es el fasor de referencia tendremos:

$$\mathbf{E}_{\mathbf{p}} = \overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{p}} + \mathbf{j}\mathbf{0} \qquad \qquad - - - \mathbf{(37)}$$

Ahora obtendremos el fasor I_q , basendonos en la -- Fig. 41:

$$I_{q} = \overline{I}_{c} \operatorname{cisd} \qquad --- (38)$$

$$\operatorname{send} = \frac{X_{q} \overline{I}_{q}}{\overline{E}_{m}}$$

De donde:

$$\overline{I}_{q} = \frac{\overline{E}_{T} \operatorname{son} \delta}{X_{q}} \qquad --- (39)$$

Como:

$$cis \delta = cos \delta + jsen \delta$$
 - - - (40)

Sustituyendo las ec's. (39) y (40) en la ec. (38):

$$I_{q} = \frac{E_{T} \operatorname{sen} \delta}{X_{q}} (\cos \delta + \operatorname{jsen} \delta)$$

Cuyo conjugado es:

$$I_{\mathbf{q}}^{*} = \frac{\overline{E}_{\mathbf{T}} \operatorname{sen} \delta}{X_{\mathbf{q}}} (\operatorname{cos} \delta - \operatorname{jsen} \delta) - - (41)$$

Sustituyendo las ec's. (37) y (41) en la ec. (36):

$$S_q = \overline{E}_T \frac{\overline{E}_T \operatorname{sen} \delta}{X_q} (\operatorname{cos} \delta - \operatorname{jsen} \delta)$$

$$s_{q} = \frac{\overline{E_{T}^{2}} \operatorname{sen} \delta}{x_{q}} (\cos \delta - \operatorname{jsen} \delta) - - - (42)$$

La potencia asociada al eje directo está definida por:

$$\mathbf{S_d} = \mathbf{E_T} \mathbf{I_d} \qquad \qquad - - - (43)$$

Donde:

$$\begin{aligned} \mathbf{E_T} &= \overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{T}} \ \underline{\mathbf{e}_{\mathbf{t}}} \\ \mathbf{I_d} &= \overline{\mathbf{I}}_{\mathbf{d}} \ \underline{\mathbf{i}}_{\mathbf{d}} \end{aligned}$$

El valor de la tensión en terminales está definido por la ec. (37); definiendo a continuación el valor del fasor I_d basandonos en la Fig. 41:

$$I_{d} = \overline{I}_{d} \operatorname{cis} \left(\frac{3}{2} \Pi + \delta \right) \qquad - - - (44)$$

$$\operatorname{cos} \delta = \frac{\overline{E}_{q} - X_{d} \overline{I}_{d}}{\overline{E}_{T}}$$

De donde:

$$\overline{I}_{d} = \frac{\overline{E}_{q} - \overline{E}_{T} \cos \delta}{x_{d}} \qquad - - - (45)$$

Como:

$$\cos\left(\frac{3}{2}\pi+\delta\right) + \text{jsen}\left(\frac{3}{2}\pi+\delta\right) = \text{cis}\left(\frac{3}{2}\pi+\delta\right)$$

Además:

$$\cos \left(\frac{3}{2}\pi + \delta\right) = \operatorname{sen} \delta$$

$$\operatorname{sen} \left(\frac{3}{2}\pi + \delta\right) = -\cos \delta$$

Entonces:

$$cis(\frac{3}{2}\Pi + \delta) = send - 1cos \delta - - - (46)$$

Sustituyendo las ec's. (45) y (46) en la ec. (44):

$$\mathbf{I}_{\mathbf{d}}^{*} = \frac{\overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{q}} - \overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{q}} \cos \delta}{\mathbf{x}_{\mathbf{d}}} (\sec \delta + \mathbf{j} \cos \delta) - - (47)$$

Sustituyendo las ec's. (37) y (47) en la ec. (43):

$$S_{d} = \overline{E}_{T} \frac{\overline{E}_{q} - \overline{F}_{T} \cos \delta}{X_{d}}$$
 (sen $\delta + j \cos \delta$) - - (48)

Si ahora sustituimos les ec's. (42) y (48) en la --ec. (35) tenemos:

$$s = \frac{\overline{E_T^2} \operatorname{sen}\delta}{X_q} (\cos \delta - \operatorname{jsen}\delta) + \overline{E_T} \frac{\overline{E_q} - \overline{E_T} \cos \delta}{X} (\operatorname{sen}\delta + \cos \delta)$$

$$s = \frac{\overline{E}_{T}^{2} \operatorname{sen}\delta}{x_{q}} (\cos \delta - \operatorname{jsen}\delta) + \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q} - \overline{E}_{T}^{2} \cos \delta}{x_{d}} (\operatorname{sen}\delta + \operatorname{jcos}\delta) - - (49)$$

Como:

$$S = \overline{P} + j\overline{Q} \qquad --- (50)$$

Donde:

$$\overline{F} = \text{Re } \{s\}$$
 $\overline{C} = \text{Im } \{s\}$

Agruparemos la ec. (49) en parte real y parte imagimaria. Tomando la parte real:

$$\operatorname{Re}\left\{S\right\} = \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{x_{q}} \operatorname{senf} \cos \delta + \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{x_{d}} \operatorname{senf} - \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{x_{d}} \operatorname{senf} \cos \delta$$

Re
$$\{s\} = \frac{\overline{E_T}\overline{E_q}}{X_d} \operatorname{sen}\delta + (\frac{1}{X_q} - \frac{1}{X_d}) \overline{E_T}^2 \operatorname{sen}\delta \cos\delta$$

Donde:

$$\frac{1}{X_q} - \frac{1}{X_d} = \frac{X_d - X_q}{X_d X_q}$$

$$\operatorname{sen} \delta \cos \delta = \frac{1}{2} \operatorname{sen} 2 \delta$$

Sustituyendo estas relaciones en la ecuación anterior:

$$\operatorname{Re}\left\{S\right\} = \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{X_{d}} \operatorname{sen}\delta + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \frac{X_{d} - X_{q}}{X_{d}X_{q}} \operatorname{sen} 2\delta - (51)$$

Tomando ahora la parte imaginaria:

Im
$$\{s\}=-j\frac{\overline{E}_T^2}{X_0}$$
 condom $j+j\frac{\overline{E}_T\overline{E}_q}{X_d}$ cosd $-j\frac{\overline{E}_T^2}{X_d}$ cosd cosd

$$\operatorname{Im}\left\{s\right\} = j \quad \frac{\overline{E}_{T}\overline{L}_{q}}{X_{d}} \quad \cos\delta - \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{X_{d}} \quad \cos^{2}\delta - \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{X_{q}} \quad \sin^{2}\delta$$

Ya satemos que la parte imaginaria incluye al término j, entonces será omitido en el desarrollo siguiente:

$$\operatorname{Im}\left\{s\right\} = \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{0}}{X_{d}} \cos \delta - \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{X_{d}} \cos^{2} \delta - \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{X_{0}} \sec^{2} \delta$$

Como:

$$\cos^2 \delta = \frac{1}{2} + \frac{1}{2} \cos 2 \delta$$

$$\sin^2 \delta = \frac{1}{2} - \frac{1}{2} \cos 2 \delta$$

Entonces:

$$\operatorname{Im} \left\{ \mathbf{S} \right\} = \frac{\overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{T}} \overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{0}}}{\mathbf{X}_{\mathbf{d}}} \cos \delta - \frac{\overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{T}}^{2}}{\mathbf{X}_{\mathbf{d}}} \left(\frac{1}{2} + \frac{1}{2} \cos 2 \delta \right) - \frac{\overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{T}}^{2}}{\mathbf{X}_{\mathbf{0}}} \left(\frac{1}{2} - \frac{1}{2} \cos 2 \delta \right)$$

Desarrollando:

$$Im \{S\} = \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{X_{d}} \cos \delta - \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2X_{d}} - \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2X_{q}} - \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2X_{d}} \cos 2\delta + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2X_{q}} \cos 2\delta + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2X_{q}} \cos 2\delta$$

$$Im \{S\} = \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{X_{d}} \cos \delta - \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2X_{d}} - \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2X_{q}} + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \cos 2\delta \cdot \frac{1}{2X_{q}} + \frac{1}{2} \cos 2\delta \cdot \frac{1}{2X_{q}}$$

Donde:

$$\frac{1}{x_{d}} + \frac{1}{x_{q}} = \frac{x_{d} + x_{q}}{x_{d}x_{q}}$$

$$\frac{1}{x_{q}} - \frac{1}{x_{d}} = \frac{x_{d} - x_{q}}{x_{d}x_{q}}$$

Entonces:

$$Im \{s\} = \frac{E_T E_q}{x_d} \cos \delta - \frac{E_T^2}{2} \left(\frac{x_d + x_q}{x_d x_q}\right) + \frac{E_T^2}{2} \cos 2\delta \left(\frac{x_d - x_q}{x_d x_q}\right) = -- (52)$$

Sustituyendo las ec's.(51) y (52) en la ec.(50):

$$\begin{split} s &= \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{X_{d}} \operatorname{sen}\delta + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{X_{d} - X_{q}}{X_{d}X_{q}} \right) \operatorname{sen} 2\delta + \\ &+ J \left(\frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{X_{d}} \cos \delta - \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{X_{d} + X_{q}}{X_{d}X_{q}} \right) + \\ &+ \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \cos 2\delta \left(\frac{X_{d} - X_{q}}{X_{d}X_{q}} \right) \right) \end{split}$$

Reagrupando términos:

$$S = \frac{\overline{E}_T \overline{E}_q}{X_d} \operatorname{sen} \delta + \frac{\overline{E}_T^2}{2} \left(\frac{X_d - X_q}{X_d X_q} \right) \operatorname{sen} 2 \delta + \frac{\overline{E}_T \overline{E}_q}{X_d} \operatorname{cos} \delta - j \frac{\overline{E}_T^2}{2} \left(\frac{X_d + X_q}{X_d X_q} \right) + \frac{\overline{E}_T^2}{2} \left(\frac{X_d - X_q}{X_d X_q} \right) \operatorname{cos} 2 \delta$$

$$S = \frac{\overline{E}_T \overline{E}_q}{X_d} \left(\operatorname{sen} \delta + j \operatorname{cos} \delta \right) + \frac{\overline{E}_T^2}{2} \left(\frac{X_d - X_q}{X_d X_q} \right) \cdot \left(\operatorname{sen} 2 \delta + j \operatorname{cos} 2 \delta \right) - j \frac{\overline{E}_T^2}{2} \frac{X_d + X_q}{X_d X_q}$$

Como:

$$sen \delta = cos(\frac{\pi}{2} - \delta)$$

$$cos \delta = sen(\frac{\pi}{2} - \delta)$$

$$sen 2 \delta = cos(\frac{\pi}{2} - 2\delta)$$

$$cos 2 \delta = sen(\frac{\pi}{2} - 2\delta)$$

Entonces:

$$s = \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{X_{d}} \cos(\frac{\pi}{2} - \delta) + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{X_{d} - X_{q}}{X_{d}X_{q}}\right) \cdot \left(\cos(\frac{\pi}{2} - 2\delta) + j \sin(\frac{\pi}{2} - 2\delta)\right) - \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{X_{d} + X_{q}}{X_{d}X_{q}}\right) + \frac{\overline{L}_{T}\overline{E}_{q}}{X_{d}} \text{ j sen}(\frac{\pi}{2} - \delta)$$

si:

$$\cos(\frac{\pi}{2} - \delta) + j \ \sin(\frac{\pi}{2} - \delta) = e^{j(\frac{\pi}{2} - \delta)}$$

$$\cos(\frac{\pi}{2} - 2\delta) + j \ \sin(\frac{\pi}{2} - 2\delta) = e^{j(\frac{\pi}{2} - 2\delta)}$$

$$-j = e^{j(\frac{\pi}{2}\pi)}$$

Sustituyendo estos valores en la ecuación anterior:

$$s = \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{x_{d}} e^{j(\frac{q\tau}{2} - \delta)} + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} - x_{q}}{x_{d}x_{q}}\right) e^{j(\frac{q\tau}{2} - 2\delta)} + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} - x_{q}}{x_{d}x_{q}}\right) e^{j(\frac{q\tau}{2} - 2\delta)} + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} + x_{q}}{x_{d}x_{q}}\right) e^{j(\frac{q\tau}{2} - 2\delta)}$$

keordenando:

$$s = \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} + x_{q}}{x_{d}x_{q}} \right) e^{j\frac{3}{2}\pi} + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} - x_{q}}{x_{d}x_{q}} \right) e^{j(\frac{\pi r}{2} - 2\delta)} + \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{x_{d}} e^{j(\frac{\pi r}{2} - \delta)} - \frac{(53)}{2}$$

Siendo la ec.(53) la expresión de la potencia aparente S que del generador de polos salientes puede obtenerse.

Esta ecuación puede representarse de la forma siguiente:

$$S = \overline{A} \left[\underline{a} + \overline{B} \right] \underline{b} + \overline{C} \left[\underline{c} - \underline{-} - (54) \right]$$

Donde debe cumplirse :

$$\overline{A} = \frac{\overline{E_T^2}}{2} \left(\frac{x_d + x_q}{x_d x_q} \right) \qquad \delta \qquad \overline{A} = \frac{\overline{E_T^2}}{2} \frac{\Sigma}{\pi} (x_d, x_q)$$

$$\overline{B} = \frac{\overline{E_T^2}}{2} \left(\frac{x_d - x_q}{x_d x_q} \right) \qquad \delta \qquad \overline{B} = \frac{\overline{E_T^2}}{2} \frac{\Delta}{\pi} (x_d, x_q)$$

$$\underline{\underline{C}} = \frac{\underline{x^q}}{\underline{\underline{E}}^{\underline{L}}\underline{\underline{E}}^{\underline{d}}}$$

$$la = \frac{3}{2} \pi$$
 $lb = \frac{\pi}{2} - 2\delta$ $lc = \frac{\pi}{2} - \delta$

En forma general puede expresarse la potencia S - como:

$$S = \overline{S} [\underline{\theta}]$$
 ___ (55)

Como podemos ver en la ec.(54) aparece un término - que no se presentó en el generador de rotor cilindrico(en eg te caso era nulo), lo que provocará algunos cambios en la - curva de capabilidad en cuanto a su construcción y operación los cuales se analizarán más adelante.

Este nuevo término aparece debido a que las reactancias de eje directo y en cuadratura son de valores diferentes. Si en la ec.(53), consideramos que la reactancia de eje directo X_d es igual a la reactancia de eje en cuadratura X_q , obtendremos la ecuación de la potencia proporcionada por un generador de rotor cilindrico.

11.3.6 FOTENCIA ACTIVA, FOTENCIA REACTIVA Y ANGULO DE DESLI ZAMIENTO MAXIMO.

Es importante conocer que cantidad de potencia activa y reactiva podemos obtener del generador de polos salientes y además que deslizamiento máximo soporta sin perder el sincronismo. Para obtener estos valores haremos el siguiente análisis.

Como ya gabemos:

$$S = \overline{I} + 1 \overline{G}$$

Donde:

$$\overline{P} = \operatorname{Re} \{ \mathcal{E} \}$$
 $\overline{Q} = \operatorname{Im} \{ \mathcal{E} \}$

Los valores real e imaginario de S rueden obtenerse a partir de la ec. (53).

Para la potencia activa tenemos:

$$F = \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{X_{d} - X_{q}}{X_{d}X_{q}} \cos(\frac{\pi}{2} - 2\delta) + \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{X_{d}} \cos(\frac{\pi}{2} - \delta) \right)$$

Utilizando las relaciones trigonométricas siguien-tes:

sen
$$2\delta = \cos(\frac{\pi}{2} - 2\delta)$$

sen $\delta = \cos(\frac{\pi}{2} - \delta)$

Tendremos que:

$$P = \frac{\overline{E_T^2}}{2} \cdot \frac{X_d - X_q}{X_d X_q} \sin 2\delta + \frac{\overline{E_T^E_q}}{X_d} \sin \delta \qquad --- (56)$$

Lista última ecuación es la relación mediante la cual podemos obtener la potencia activa del generador.,

Para el caso do la potencia reactiva, basandonos en la misma ec. (53), tenemos:

$$Q = -\frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \frac{\left(x_{d} + x_{q}\right)}{\left(x_{d} + x_{q}\right)} + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} - x_{q}}{x_{d} x_{q}}\right) \operatorname{sen}(\frac{\pi}{2} - 2\delta) + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{x_{d}} \operatorname{sen}(\frac{\pi}{2} - \delta)$$

Utilizando las relaciones trigonométricas:

$$\cos 2\delta = \operatorname{sen}(\frac{\pi}{2} - 2\delta)$$

$$\cos \delta = \operatorname{sen}(\frac{\pi}{2} - \delta)$$

Entonces:

$$Q = -\frac{E_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} + x_{q}}{x_{d}x_{q}} + \frac{E_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} - x_{q}}{x_{d}x_{q}} \right) \cos 2 \delta + \frac{E_{T}^{E_{T}}}{x_{d}} \cos \delta - - - (57) \right)$$

Esta última ecuación es la relación mediante la cual podemos obtener la potencia reactiva del generador de polos salientes.

Para obtener el ángulo de deslizamiento máximo del - generador, partiremos de la ec. (56):

$$F = \frac{\overline{z}_1^2}{2} \frac{x_d - x_q}{x_d x_q} \text{ sen } 2\delta + \frac{\overline{z}_T \overline{z}_q}{x_d} \text{ sen } \delta$$

lato es:

$$P = \overline{B} \operatorname{sen} 2\delta + \overline{C} \operatorname{sen} \delta$$
 _ _ _ (58)

Derivando a la ecuación anterior con respecto a delta e igualando a cero, tendremos:

$$\frac{dI = 2\overline{b}\cos 2\delta + \overline{c}\cos\delta = 0}{d\delta} = (59)$$

Deserrollando:

Recordando que:

$$\cos^2 A + \sin^2 A = 1$$

$$\cos 2A = \cos^2 A - \sin^2 A$$

Intonces:

$$\cos 2\delta = \cos^2 \delta - \sin^2 \delta$$
$$\sin^2 \delta = 1 - \cos^2 \delta$$

For lo que:

$$\cos 2\delta = \cos^2 \delta - (1 - \cos^2 \delta)$$

$$\cos 2\delta = 2\cos^2 \delta - 1$$

Sustituyendo la ultima identidad en la ec. (59):

$$2\overline{B}(2\cos^2\delta - 1) + \overline{C}\cos\delta = 0$$

Desarrollando:

$$4\overline{B}\cos^2\delta + \overline{C}\cos\delta - 2\overline{B} = 0$$

Esta última ecuación es de segundo orden y su solu-ción es:

$$\cos \delta = \frac{-\overline{c} \pm \sqrt{\overline{c}^2 - (4)(4\overline{B})(-2\overline{B})}}{(2)(4\overline{B})}$$

Desarrollando:

$$\cos \delta = \frac{-\overline{C} \pm \sqrt{\overline{C}^2 + 32\overline{B}}}{8\overline{B}}$$

$$\cos \delta = \frac{-\overline{C}}{8\overline{B}} \pm \sqrt{\frac{\overline{C}^2 + 32\overline{B}^2}{8\overline{B}}}$$

$$\cos \delta = \frac{-\overline{C}}{8\overline{B}} \pm \sqrt{\frac{\overline{C}^2 + 32\overline{B}^2}{(8\overline{B})^2}}$$

$$\cos \delta = \frac{-\overline{C}}{8\overline{B}} \pm \sqrt{\frac{\overline{C}^2 + 32\overline{B}^2}{64\overline{B}^2}}$$

$$\cos \delta = \frac{-\overline{C}}{8\overline{B}} \pm \sqrt{\frac{\overline{C}^2 + 32\overline{B}^2}{64\overline{B}^2}}$$

$$\cos \delta = \frac{-\overline{c}}{8\overline{B}} \pm \sqrt{\left(\frac{\overline{c}}{8\overline{E}}\right)^2 + \frac{1}{2}}$$

Debido a que se está estudiando el comportamiento en estado estable, el ángulo delta no puede ser mayor de 2 por lo que se anula el signo negativo del radical, entonces:

$$\cos \delta = \frac{-\overline{C}}{8\overline{B}} + \sqrt{\left(\frac{\overline{C}}{8\overline{B}}\right)^2 + \frac{1}{2}}$$

Por lo tanto:

$$\delta = \cos^{-1}\left[\frac{-\overline{c}}{8\overline{B}} + \sqrt{\left(\frac{\overline{c}}{8\overline{B}}\right)^2 + \frac{1}{2}}\right].$$

Debido a que la ec. (59) es una expresión para obte-ner el valor de la potencia activa máxima, la cual está en
función del ángulo de deslizamiento, entonces:

$$P_{\text{máx}} = \overline{B} \text{ sen } 2 \delta_{\text{máx}} + \overline{C} \text{ sen } \delta_{\text{máx}} - (60)$$

Donde:

$$\delta_{\text{máx.}} = \cos^{-1} \left[\frac{-\overline{C}}{8\overline{B}} + \sqrt{\left(\frac{\overline{C}}{8\overline{B}}\right)^2 + \frac{1}{2}} \right] - (61)$$

La ec.(61) es la expresión mediante la cual podemos calcular el ángulo de deslizamiento máximo para que el generador no pierda el sincronismo.

Mediante la ec.(60) podemos calcular la potencia ac-

tiva máxima que el generador puede proporcionar al sistema.

CETENCION GRAFICA DE LA FOTENCIA ACTIVA.

Utilizando la ec. (58) se puede obtener gráficamente la potencia activa que el generador proporciona en función del ángulo de deslizamiento delta de operación.

$$P = \overline{E}$$
 sen $2\delta + \overline{C}$ sen δ

Como podemos ver P es la suma de dos términos; si - graficamos cada término y después sumamos estas gráficas, ob tenemos la curva de la potencia activa. Considerando que el ángulo delta solo puede variar de O hasta $\frac{\pi}{2}$ por condiciones de estabilidad, graficaremos cada término.

Frimer término:

Been 28:

 \overline{B} sen(2)(0)=0

 \overline{B} sen(2)(15)=0.5 \overline{B}

 \overline{E} sen(2)(30)=0.866 \overline{B}

 $\bar{E} sen(2)(45) = 1.0 \bar{B}$

 \overline{B} sen(2)(60)=0.866 \overline{E}

 \bar{B} sen(2)(75)=0.5 \bar{B}

 $\bar{B} \sin(2)(90) = 0$

Segundo término:

Legundo término:

c̄ sen δ:

 \overline{C} sen(0)=0

 \overline{C} sen(309=0.5 \overline{C}

 \overline{C} sen(60) = 0.866 \overline{C}

 \overline{C} sen(90°) = 1.0 \overline{C}

Graficando y haciendo la suma de estos dos términos

Graficando y haciendo la suma de estos dos términos

on un diagrama P-6, obtendremos la curva que describe P de

n un diagrama de estos dos términos

n un diagrama de estos dos términos

n un diagrama P-6, obtendremos la curva que describe P de

n un diagrama de estos dos términos

n un diagrama P-6, obtendremos la curva que describe P de

n un diagrama de estos dos términos

Fig.48.

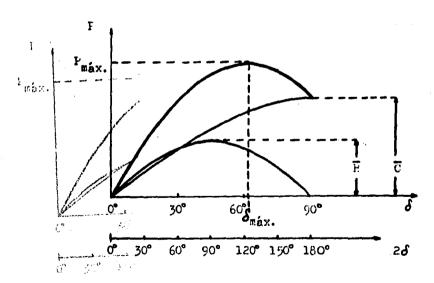


Fig. 42 Obtención gráfica de la potencia activa.

De la gráfica anterior podemos ver como aumenta la potencia activa al incrementarse el ángulo delta, hasta llegar a un valor $P_{\text{máx}}$ correspondiente a un $\delta_{\text{máx}}$. Después de este $\delta_{\text{máx}}$ la potencia activa disminuye hasta un valor igual a \overline{C} correspondiente a un $\delta = \frac{\pi}{2}$, para $\delta_{\text{máx}} < \delta < \frac{\pi}{2}$ el generador estará fuera de sincronismo.

Se puede construir también una gráfica de diferentes curvas de potencia activa en función de la excitación propor cionada al generador, ya que esta potencia activa al depender del ángulo delta, depende también de la excitación.

Esta gráfica se construirá de la forma siguiente:

Como el término \overline{B} sen 2 $\mathcal S$ no está en función de la - excitación no cambiará su valor.

El término c send varía directamente proporcional a la excitación. Considerando diferentes valores de c (es de cir diferentes excitaciones), se construye la gráfica de la Fig. 43, para construir dichas curvas se siguieron los mismos pasos enunciados para la Fig. 42.

Analizando la Fig.43, podemos ver que dependiendo de la excitación proporcionada se obtiene un ángulo $\delta_{máx}$. con su correspondiente $F_{máx}$, en nuestro ejemplo se graficaron cuatro casos, variando desde excitación nula hasta excitación nominal ($\overline{C}=0$ y $\overline{C}=\overline{C}_{nom}$, respectivamente).

La unión de los puntos correspondientes a las poten

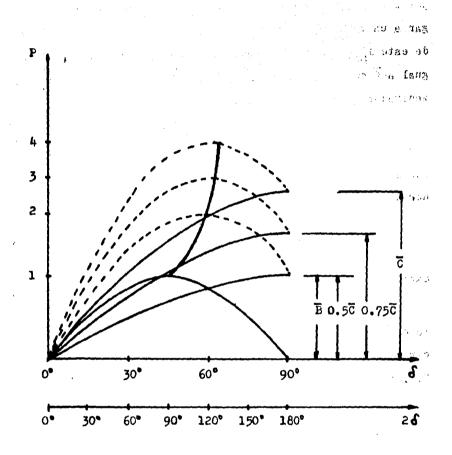


Fig. 43 Obtención gráfica de la potencia activa service de y curva de potencias máximas.

Nota:

1, 2, 3, 4 : Representan las potencias máximas a excitaciones diferentes.

cias máximas forman la curva de $P_{\text{máx}^{\dagger}s}$, mediante la cual podemos conocer que excitación y por lo tanto que δ necesitamos proporcionar al generador para obtener una potencia activa determinada sin perder el sincronismo. A excitación nula y deltas menores o iguales a $\frac{\pi}{4}$, la potencia activa que puede suministrar el generador está definida por la característica del círculo de reluctancia.

La Fig. 43 muestra la curva de potencias máximas en la región de excitación positiva y su comportamiento cuando la excitación es nula, más sin embargo a dicha curva le falta la construcción de la parte correspondiente a la región de excitación negativa. La construcción de esta parte se mencionará más adelante.

II.3.7 LIMITE TERMICO DE ARMADURA.

La característica del límite térmico de armadura del generador de polos salientes es muy similar a la del genera-dor de rotor cilindrico, se trata de una ecuación polar con radio de circunferencia igual a S y cuya dirección está descrita por el ángulo 0, ec. (55).

The state of the s

En el generador de polos salientes no existe el limite térmico producido por el flujo de dispersión, como se mencionará más adelente al estudiar el circulo de reluctancia.

La Fig. 44 nos muestra en un diagrama P-Q la representación gráfica del limite térmico de armadura.

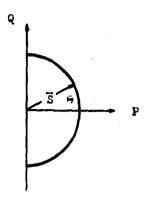


Fig. 44 Limite térmico de armadura.

II.3.8 LIMITE TERRICO DEL CAMIC.

El límite térmico del generador de polos salientes debido al campo tiene algunos cambios sustanciales respecto al mismo límite referido al generador de rotor cilíndrico.

El límite térmico del campo está referido a la ec. (54), la cual anotaremos a continuación:

$$S = \overline{A} \left[\underline{a} + \overline{B} \right] \underline{b} + \overline{C} \left[\underline{c} \right]$$

El término A, en cuento e su megnitud sigue siendo - un valor constente para un generador en particular, su dirección sigue situada sobre el eje O negetivo y su megnitud va ría respecto a la obtenida para el generador de rotor cilindrico.

El término E, en cuanto a su magnitud es tembién un

valor constante para un generador en particular, su dirección depende del ángulo de deslizamiento y su origen está colocado sobre el punto final del vector A. La posición del vector B está dada por la relación angular ($\frac{\pi}{2}$ - 2 δ).

El vector B describe un círculo, para nuestro motivo de estudio solo consideraremos el semicírculo de la derecha, el cual recibe el nombre de "círculo de reluctancia". Debido a esta característica el límite térmico por flujos de dispersión en máquinas de polos salientes no existe.

La Fig. 45 muestra la posición de los vectores A y B sobre un diagrama F-Q.

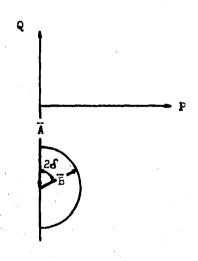


Fig. 45 Vectores A y B.

El término C es un vector cuya magnitud está en función de la excitación proporcionada al generador y su dirección depende de la relación angular ($\frac{\pi}{2} - \delta$). El punto de origen de este vector está formado por la intersección de un eje paralelo al eje Q y un eje paralelo al eje P, que cruzan el punto final del vector B. Este punto de origen no es fijo sino que se va deslizando sobre el semicirculo descrito por el vector B a medida que el ángulo delta va cambiando de valor.

Finalmente el vector C describe un arco, el cual a su vez representa el límite térmico del campo. Este límite, para condiciones nominales, varía desde un ángulo delta i—gual a cero grados hasta el ángulo delta máximo. La Fig. 46 muestra la posición de los tres vectores analizados enterior mente.

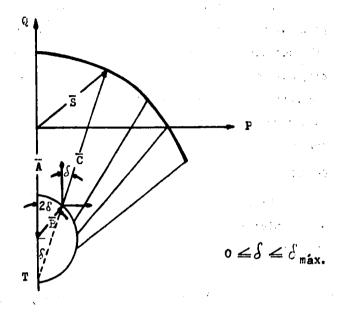


Fig. 46 Limite térmico del campo para excitación nominal.

Nota:

La intersección inferior del círculo de reluctancia y el eje Q nos define un punto(T), el -cual es el vértice del ángulo limitado por la línea de acción del vector C y el eje Q. Por razones trigonométricas este ángulo es la mitad del ángulo formado entre el parámetro B y el eje Q. La construcción complete del limite térmico del cempo de un generador sincrono de polos selientes está en función del tipo de excitación proporcionada al cempo, es decir, debido al tipo de excitación se definen tres regiones que son: región de excitación positiva, región de excitación
nula y región de excitación negativa. A continuación analizaremos el límite térmico del campo por regiones:

REGION DE EXCITACION POSITIVA.

La construcción del límite térmico del campo debido e este tipo de excitación se basa integramente en las ec. s. (53), (54) y (55) que anotaremos a continuación:

$$S = \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \frac{\Sigma}{\Pi} (x_{d}, x_{q}) e^{j\frac{3}{2}\frac{\pi}{T}} \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \frac{\Delta}{\Pi} (x_{d}, x_{q}) e^{j\frac{3}{2}\frac{\pi}{T}} \frac{\Delta}{2} \frac{\Delta}{\Pi} (x_{d}, x_{q}) e^{j(\frac{\pi}{2} - \delta)}$$

$$e^{j(\frac{\pi}{2} - 2\delta)} + \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{x_{d}} e^{j(\frac{\pi}{2} - \delta)}$$

$$S = \overline{A} [\underline{e} + \overline{B} [\underline{b} + \overline{C}]\underline{C}$$

$$S = \overline{S} [\underline{\Theta}]$$

El tipo de excitación se manificata en el vector de magnitud C, el cual para excitación positiva se representa - por:

$$\overline{c} = \frac{\overline{E_T E_q}}{X_d}$$

Como vemos no introduce ningún cambio en las ecuacio

nes descritas anteriormente. La Fig.47 nos muestra el limite térmico del campo para excitación positiva nominal.

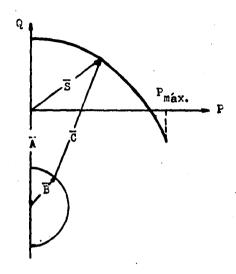


Fig. 47 Limite térmico del campo para excitación positiva nominal.

Como se analizó anteriormente con el ángulo de deslizamiento máximo se obtiene la potencia activa máxima que el generador puede dar al sistema en un momento dado. Realmente es difícil obtener este valor de potencia activa ya que sobrepasaría las condiciones de operación dadas por el fabricante y estaríamos entonces "envejeciendo" prematuramente al generador al estar operando en condiciones fuera de diseño.

Además debe tomarse en cuenta que la generación . de

potencia activa está ligada al primotor, el cuel no puede - proporcionar mayor potencia mecánica que la máxima para le que está diseñado, ya que también se estaría efectando su vida útil. Ver Fig.48.

El límite térmico mostrado anteriormente se trazó - considerando que el ángulo delta varía desde O hasta un ángulo delta máximo y a condiciones nominales, por lo que la -- excitación será constante.

Si ahora consideramos una disminución gradual de la excitación positiva, obtenemos una curva correspondiente a estas condiciones. La variación de la excitación debe ser desde condiciones nominales hasta hacerla nula. A medida que se va disminuyendo la excitación, se va produciendo tembién una disminución del ángulo delta máximo, ya que como se mostró anteriormente este ángulo está en función de la excitación.

Tomando la ec.(61):

$$\delta_{\text{máx}} = \cos^{-1} \left[\frac{-\overline{c}}{8\overline{E}} + \sqrt{\left(\frac{\overline{c}}{8\overline{E}}\right)^2 + \frac{1}{2}} \right]$$

Al disminuir gradualmente la magnitud de C, desde su valor nominal hasta hacerla nula, se produce que el ángulo - de deslizamiento máximo vaya disminuyendo desde un valor correspondiente a condiciones nominales hasta un ángulo de deglizamiento máximo correspondiente a excitación nula.

La parte final del vector C describe los puntos correspondientes al límite térmico del campo para las condicio nes mencionadas.

La figura siguiente muestra la posición del limite - térmico del campo.

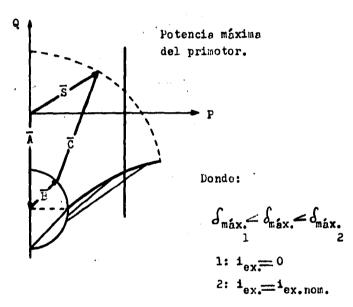


Fig. 48 Región del límite térmico del campo para cuando la corriente de excitación tiende a cero.

Finalmente el límite térmico del campo considerando la región de excitación positiva se construye uniendo en un diagrama las curvas trazadas en las Fig's. 47 y 48, obte--niendose la figura siguiente.

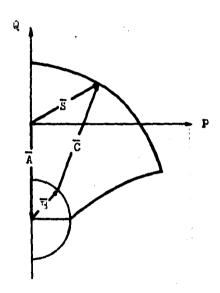


Fig. 49 Limite térmico del campo en la región de excitación positiva.

El valor del ángulo de deslizamiento máximo no se puede superar ya que es un límite que la máquina impone por
condiciones propias de funcionamiento en estado estable.

REGION DE EXCITACION NULA.

Cuando la máquina está operando sin excitación, el - término de la ec. (53) que depende directamente de la excitación desaparece ya que la tensión interna E_q es igual a cero.

Por lo que tendremos:

$$\overline{c} = \frac{\overline{E}_T \overline{E}_q}{X_d} = 0 \quad --- \quad (61a)$$

Entonces la ec. (53) se transforma en:

$$s = \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \frac{\sum}{\mathcal{I}} (x_{d}, x_{q}) e^{j\frac{3}{2}\mathcal{I}} + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \frac{\Delta}{\mathcal{I}} (x_{d}, x_{q}) e^{j(\frac{\pi}{2} - 2\delta)}$$

$$\delta$$

$$S = \overline{A} | a + \overline{B} | b$$

Graficando esta última ecuación tendremos el punto - de operación de la unidad, dependiendo del ángulo δ .

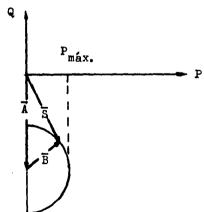


Fig. 50 Punto de operación del generador a excitación nula.

La gráfica de la fig. 50 se trazó de la forma eiguiente:

In vector A se traza de la misma manera que se ha he cho anteriormente, ya que es inderendiente de la excitación y del ángulo δ . Il vector E también se traza de igual forma en que se ha venido haciendo, debido a que su magnitud es la misma y su dirección está en función del ángulo δ en la relación $(\frac{\pi}{2}-2\delta)$.

A excitación nula la potencia aparente que se puede obtener del generador quedará sobre el perimetro del circulo de reluctancia a cualquier ángulo que varie entre 0 y $\pi/4$.

En este caso el generador puede dar una potencia activa y reactiva máximas, estando estos valores en función - del ángulo δ . Sabemos de la ec. (56) que:

$$\overline{P} = \overline{5}$$
 sen $2\delta + \overline{C}$ sen δ

Recordando que C=0:

Considerando ahora la ec. (61):

$$\delta_{\text{máx}} = \cos^{-1}\left[\frac{-\overline{c}}{8\overline{B}} + \sqrt{\frac{\overline{c}^2}{(8\overline{B})^2} + \frac{1}{2}}\right]$$

Como:

$$\overline{C} = 0$$

Entonces:

$$\int_{m \neq x} = \cos^{-1} \sqrt{\frac{1}{2}}$$

$$\delta_{\text{max}} = \pi/4$$
 - - - (62)

Siendo entonces la potencia activa máxima:

$$\overline{P}_{m\acute{a}x.} = \overline{B} \text{ sen } z \delta_{m\acute{a}x.}$$

$$\overline{P}_{max} = \overline{E}$$

Concluyendo finalmente que la potencia activa máxima que puede proporcionar el generador a excitación nula está dada por la magnitud de B.

Ahora para la potencia reactiva tomamos la ec. (57):

$$\overline{Q} = -\overline{A} + \overline{B} \cos 2 d + \overline{C} \cos d$$

Tomando la ec. (61a), tenemos:

$$\overline{Q} = -\overline{A} + \overline{B} \cos 2\delta$$

Para la potencia reactiva máxima tendremos:

$$\bar{Q}_{\text{méx.}} = -\bar{A} + \bar{b} \cos 2 \delta_{\text{méx.}}$$

Como,
$$\delta_{\text{max}} = \sqrt[4]{4}$$
:

$$\overline{Q}_{max} = -\overline{A}$$

REGION DE EXCEPACION NEGATIVA.

La excitación negativa se produce por un cambio instantáneo de polaridad en la alimentación de corriente directa proporcionada al campo, manifestándose como un cambio de polaridad magnética de dicho campo. A continuación haremos — un análisis de los efectos que produce la excitación negativa sobre la ecuación de la potencia aparente para poder así

considerar el comportamiento que adquiere el límite térmico del campo. La excitación negativa afecta únicamente al término C, quedando los vectores A y B sin alteración alguna.

Tomando la ec. (53):

$$s = \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \frac{\sum}{\pi} (x_{d}, x_{q}) e^{j\frac{3}{2}\pi} + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \frac{\triangle}{\pi} (x_{d}, x_{q}) e^{j(\frac{\pi}{2} - 2\delta)} + \frac{\overline{E}_{T}}{2} \frac{\overline{E}_{T}}{\pi} e^{j(\frac{\pi}{2} - \delta)}$$

La excitación negativa produce un cambio de polaridad en la tensión interna $E_{\bf q}$, por lo tanto:

$$\overline{\mathbf{c}} = \frac{\overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{T}} \ (-\overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{q}})}{\mathbf{x}_{\mathbf{d}}}$$

El término ($-\overline{E}_q$) se puede representar en la forma: $-\overline{E}_q = \overline{E}_q \ e^{j\mathcal{H}}$

Entonces el vector C queda como:

$$c = \frac{\overline{E}_{T} \overline{E}_{q}}{x_{d}} e^{j\pi} e^{j(\frac{\pi}{2} - \delta)}$$

$$c = \frac{\overline{E}_{T} \overline{E}_{q}}{x_{d}} e^{j(\frac{3}{2}\pi - \delta)}$$

Concluyendo, la excitación negativa no altera la magnitud de C, pero produce un cambio en la posición de este -

vector, haciéndolo girar Tradianes.

La potencia S que podemos obtener a excitación negativa está expresada por:

$$s = \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} + x_{q}}{x_{d}x_{q}} \right) e^{j\frac{3}{2}\pi} + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} - x_{q}}{x_{d}x_{q}} \right) e^{j(\frac{\pi}{2} - 2\delta)} + \frac{\overline{E}_{T}}{x_{d}} \frac{\overline{E}_{T}}{x_{d}} e^{j(\frac{3}{2}\pi - \delta)} - - - (63)$$

Gráficamente esta suma vectorial se representa de la forma siguiente:

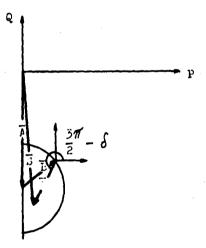
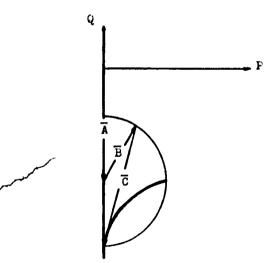


Fig. 51 Localización de la potencia aparente producida con excitación negativa.

Cheervando la figura anterior podemos ver que: los - vectores A y E no sufren minguna alteración, dandose por entendido la forma en que se trazaron. El punto de origen del

vector C es el mim o que el mencionado para el caro de excitación positiva, siendo ou dirección la característica que nos muestra el cambio de excitación. Su dirección estará de
terminada por la relación angular $\frac{3}{2}\pi$ - δ , por lo cual queda
localizado dentro del círculo de reluctancia.

La curva correspondiente a la región de excitación - negativa se empieza a trazar desde el punto de excitación nu la correspondiente a un ángulo o de M/4, el cual va disminuyendo conforme aumenta la excitación negativa, hasta un valor mínimo correspondiente a un o igual a cero grados. En - el diagrama siguiente se muestra la curva para tal región.



Nota:

Para efectos ilus-trativos se exageró el valor del circulo de reluctancia.

Fig. 52 Limite térmico del campo producido ror excitación negativa.

Para trazar la curva de la figura anterior se procedió de la siguiente forma:

Sabemos que d máx está en función de C, es decir:

$$\delta_{\text{max.}} = -\frac{c}{8B} + \sqrt{\left(\frac{c}{8B}\right)^2 + \frac{1}{2}}$$

Entonces, empezamos a der diferentes valores de excitación negativa partiendo de excitación nula hasta un valor negativo máximo. Este aumento de excitación hace que el vector C incremente su magnitud lo que a su vez produce una disminución gradual del ángulo $\int_{\text{máx}}$, hasta llegar a cero grados. Siendo así como el punto final del vector C describe - la curva correspondiente a excitación negativa.

En condiciones de excitación negativa se obtiene la potencia reactiva máxima negativa que el generador de polos salientes puede generar.

En estas condiciones, S está dada por:

$$S = \overline{A} \cdot \frac{12}{5} \pi_{+ \overline{B}} \cdot e^{1(\frac{\pi}{2} - 2\delta)} + \overline{c} \cdot e^{1(\frac{\pi}{2}\pi - \delta)}$$

Su componente reactiva es:

$$\overline{Q} = -\overline{A} + \overline{B} \cos 2\delta - \overline{C} \cos \delta$$

En la expresión anterior se observa que la potencia será máxima cuando o sea igual a cero grados, para lo cual - tendremos:

$$\overline{Q}_{\text{max}} = -\overline{A} + \overline{B} - \overline{C} \qquad \qquad --- (64)$$

Graficando estas magnitudes en un diagrama P-Q:

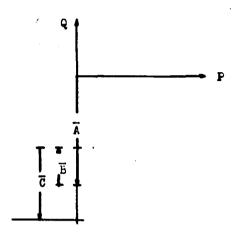


Fig. 53 Potencia reactiva máxima que el generador de polos salientes puede absorver.

En el diagrama se observa que debido a la caracteris tica del círculo de reluctancia, la potencia reactiva máxima es:

$$\overline{Q}_{m\acute{a}x} = -\overline{A} - \overline{B}$$

Igualando las ec's. (64) y (65), encontramos que:

$$\overline{C} = 2 \overline{B}$$

Entonces podemos afirmar que:

$$\overline{Q}_{max} = -\overline{A} - \overline{B}$$

Finalmente, al unir sobre un mismo diagrama a las Fig's. 49 y 52 correspondientes a región de excitación positiva y región de excitación negativa, obtendremos el límite
térmico del campo completo, el cual trazaremos en la siguien

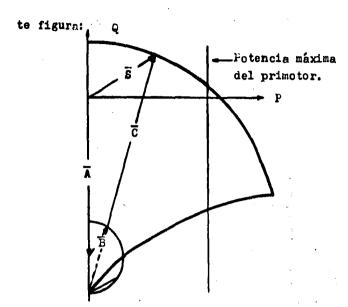


Fig. 54 Limite térmico de campo.

CURVA DE POTENCIAS MAXIMAS (Pmaxis).

A excitación negativa también puede obtenerse la curva de $P_{\text{máx}^{\dagger}s}$, como ya se mencionó, esta curva se obtiene al variar la excitación.

Partiendo de la ec. (63), la potencia activa esta da da por:

$$P = \overline{B} \cos (\frac{\pi}{2} - 2\delta) + \overline{C} \cos (3\pi/2 - \delta)$$

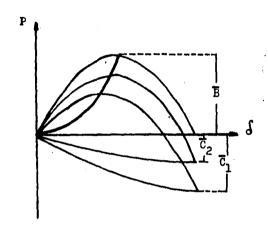
O sea:

$$P = \overline{B} \operatorname{sen2d-} \overline{C} \operatorname{send}$$

Tomando la ec. anterior graficaremos la potencia activa para diferentes valores de excitación, partiendo del - punto de excitación nula.

anagit sr

La unión de los puntos de potencia máxima para cada valor de excitación forma la curva de P_{máx's.}, ver figura siguiente:



CURVA

Curva de Pmax's. para excitación negativa.

ab Er

4.737

II.3.9 CURVA DE CAPABILIDAD TEORICA.

Superponiendo en un diagrama P-Q los límites términos cos de armadura y campo se obtendrá la curva de capabilidad del generador de polos salientes. Superponiendo las Fig's - 44 y 54 correspondientes a los límites mencionados anteriormente se obtiene la Fig. 55.

े. संदेशक अंश्रेटी

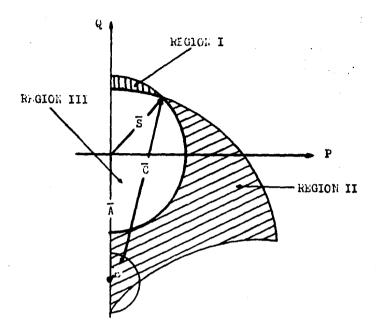


Fig. 55 Curva de capabilidad teórica del generador de polos salientes.

En esta figura se observan tres regiones: la región I está limitada o restringida por el límite térmico del ca: po, mientras que la región II está restringida por el límite térmico de la armadura, siendo la región III el área de operación del generador o curva de capabilidad teórica.

II.3.10 PUNTO DE OFERACION DEL GENERALOR DEBIDO A VARIACIO-ELS DE POTENCIA.

El punto de operación para diferentes condiciones de

generación se contemplará en los siguientes casos.

Para el primer caso excitación positiva y manteniendo la potencia activa constante, analizaremos la siguiente figura.

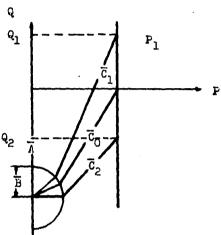


Fig. 56 Diagrama P-Q que muestra los cambios de excitación.

Considerando el valor de excitación para C_0 , este valor corresponde a un factor de potencia unitario donde solamente se está generando potencia activa (P_1) . Para poder generar la misma potencia activa y además generar potencia reactiva positiva (Q_1) , tendremos que aumentar la excitación reduciéndose el ángulo de deslizamiento.

Si se desea generar potencia reactiva negativa (9_2) manteniendo (P_1) , se tendrá que reducir la excitación provocándose un aumento del ángulo de deslizamiento.

El siguiente caso considera el análisis de generación de potencia activa a excitación nula.

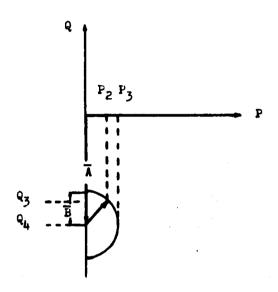


Fig. 57 Generación de potencia activa y reactiva, a excitación nula.

Para generar P_3 y Q_4 es necesario tener un ángulo de deslizamiento máximo igual a $\pi/4$.

Al reducir la potencia activa generada a un valor P_2 se estará reduciendo el mismo tiempo la potencia reactiva generada a un valor Q_3 y también se reducirá el ángulo de deslizamiento.

II.3.11 EJEMPIOS DE CONSTRUCCION DE LA CURVA DE CAFABILIDAD.

A continuación realizaremos algunos ejemplos sobre la construcción de la curva de capabilidad de generadores de polos salientes.

LJEMPLO I:

Construir la curva de capabilidad del generador de polos saliontes que tiene los datos de placa enunciados a continuación.

RCC = 1.35
$$X_d = 0.8 \text{ p.u.}$$

 $S = 300 \text{ MVA.}$ $X_q = 0.55 \text{ p.u.}$
 $f.p. = 0.85 \text{ (atrasado)}$ $F_{f.f.} = 17 \text{ KV.}$

lartiendo de la ecuación general de la potencia aparente.

$$\mathbf{s} = \frac{\overline{E}_{\mathbf{T}}^{2}}{2} \left(\frac{\mathbf{x}_{d} + \mathbf{x}_{q}}{\mathbf{x}_{d} \mathbf{x}_{q}} \right) e^{j\frac{3}{2}\pi} + \frac{\overline{E}_{\mathbf{T}}^{2}}{2} \left(\frac{\mathbf{x}_{d} - \mathbf{x}_{q}}{\mathbf{x}_{d} \mathbf{x}_{q}} \right) e^{j(\frac{\pi}{2} - 2\delta)} + \frac{\overline{E}_{\mathbf{T}}^{E}_{\mathbf{q}}}{\mathbf{x}_{d}}.$$

$$e^{j(\frac{\pi}{2} - \delta)}$$

$$S = \overline{A} \left[e + \overline{B} \right] b + \overline{C} \left[c \right]$$

Obtendremos primeramente la corriente de armadura:

$$\overline{s} = \sqrt{5} \ \overline{E}_{\mathbf{f} \cdot \mathbf{f} \cdot} \ \overline{1} \ ; \ \overline{1} = \frac{\overline{s}}{\sqrt{5} \ E_{\mathbf{f} \cdot \mathbf{f} \cdot}}$$

$$T = \frac{300 \times 10^6}{\sqrt{3} (17 \times 10^3)} = 10188.5$$
 A.

A continuación convertiremes les valores de les dates a "en per unidad" considerando como bases a la tensión en terminales (\vec{E}_{p}) y a la petencia aparente (\vec{S}) , este es:

$$\overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{B}} = \overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{f.f.}}$$
 $\overline{\mathbf{S}}_{\mathbf{b}} = \overline{\mathbf{S}}$

$$\overline{s}_{\rm B} = \overline{s}$$

Entonces:

$$\overline{S} = \frac{\overline{S}}{\overline{S}_B} = \frac{300}{300} \quad ; \quad \overline{S} = 1 \quad p.u.$$

$$\overline{E}_{T} = \frac{\overline{E}_{f.f.}}{E_{p.}} = \frac{17}{17}$$
; $\overline{E}_{T} = 1$ p.u.

$$\overline{A} = \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} + x_{q}}{x_{d}x_{q}} \right) = \frac{(1)^{2} \left((0.8 + 0.55) \right)}{2 \left((0.8)(0.55) \right)}$$

A = 1.534 p.u.

$$\overline{B} = \frac{\overline{E}_T^2}{2} \left(\frac{x_d - x_q}{x_d x_q} \right) = \frac{(1)^2}{2} \left(\frac{(0.8 - 0.55)}{(0.8) (0.55)} \right)$$

B = 0.284 p.u.

$$\theta = \cos^{-1} f \cdot p$$
.

$$\theta = \cos^{-1}(0.85)$$

Ahora obtendremos el valor del ángulo de nom:

$$\tan \delta_{\text{nom.}} = \frac{x_{\text{q}} \, \overline{I} \, \cos \theta}{\overline{E}_{\text{T}} + x_{\text{q}} \, \overline{I} \, \sin \theta}$$

$$\tan \delta_{\text{nom.}} = \frac{(0.55)(10188.5)(0.85)}{17 \times 10^3 + (0.55)(10188.5)(\text{sen31.78})} = 0.373$$

$$\delta_{\text{nom.}} = \tan^{-1} 0.373$$

 $\delta_{\text{nom.}} = 20.45^{\circ}$

Fara la obtención del vector C haremos lo siguiente, graficando los valores obtenidos anteriormente sobre un diagrama F-Q, se obtiene el valor de C, obteniendose también el ángulo \mathbf{f}_{nom} sin necesidad de calcularlo.

De la grafica de la Fig. 58:

Como paso siguiente se obtendrá el valor del ángulo

$$\mathbf{d}_{\text{máx.}} = \cos^{-1} \left[-\frac{\overline{c}}{8\overline{E}} + \sqrt{\left(\frac{\overline{c}}{8\overline{B}}\right)^2 + \frac{1}{2}} \right] \\
\mathbf{d}_{\text{máx.}} = \cos^{-1} \left[-\frac{1.95}{(8)(0.284)} + \sqrt{\frac{1.95}{(8)(0.284)}^2 + \frac{1}{2}} \right] \\
\mathbf{d}_{\text{máx.}} = \cos^{-1} 0.253 \\
\mathbf{d}_{\text{máx.}} = 75.3$$

En base a este ángulo obtendremos la potencia activa máxima:

$$\overline{P}_{m\acute{a}x.} = \overline{B} \text{ sen } 2 \int_{m\acute{a}x.} + \overline{c} \text{ sen } \int_{m\acute{a}x.}$$

$$\overline{P}_{m\acute{a}x.} = (0.284) \text{ sen } (2)(75.3) + (1.957) \text{ sen75.3}$$

$$\overline{P}_{m\acute{a}x.} = 2.02 \text{ p.u.}$$

Estos dos valores obtenidos anteriormente se grafica ron en la curva de capabilidad.

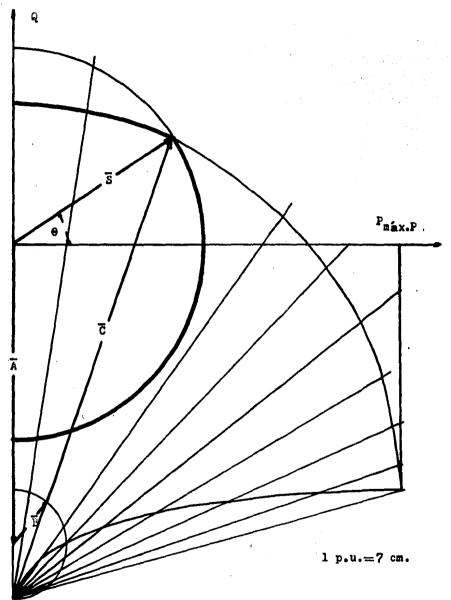


Fig. 58 Curva de capabilidad.

También pueden ser obtenidos gráficamente en un discreme P - δ , esta forma de obtener P_{máx}, y δ _{máx}, se hará a continuación.

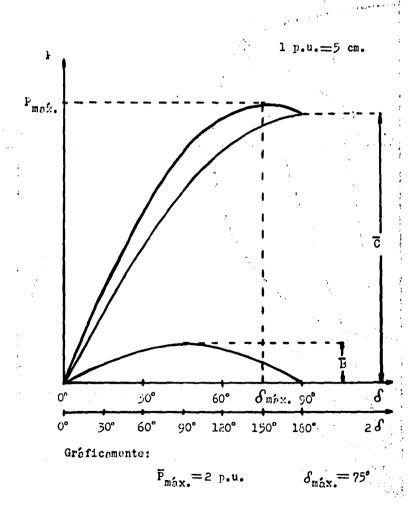


Fig. 59 Obtención gráfica de F.

A continuación reglizaremos los cálculos necesarios para trazar el límite térmico del campo completo:

Limite térmico del campo considerando la disminución de la corriente de excitación rositiva hasta hacerla nula.

$$\delta_{\text{máx.}} = \cos^{-1} \left[-\frac{\overline{c}}{8\overline{b}} + \sqrt{\left(\frac{\overline{c}}{8\overline{b}}\right)^2 + \frac{1}{2}} \right]$$

Donde:

$$\overline{C}_{nom}$$
. 1.957 p.u.; \overline{B} 0.284 p.u.
 $\overline{C} = 1.61$ p.u. _ _ _ _ \int_{max} = 73.0°
 $\overline{C} = 1.0$ p.u. _ _ _ _ \int_{max} = 66.87°
 $\overline{C} = 0.5$ p.u. _ _ _ _ \int_{max} = 58.63°
 $\overline{C} = 0.0$ p.u. _ _ _ _ \int_{max} = 45.0°

Trazando cada vector C con su ángulo δ_{max} correspondiente, se obtienen los puntos que describen a la curva del límite térmico del campo con las características mencionadas anteriormente: ver Fig. 58.

Limite térmico del campo considerando excitación ne-

$$\delta_{\text{máx.}} = \cos^{-1} \left[-\frac{\overline{c}}{8\overline{E}} + \frac{\overline{c}}{8\overline{B}} \right]^{2} + \frac{1}{2}$$

$$\overline{c} = 0.0 \quad \text{p.u.} \quad ---- \quad \delta_{\text{máx.}} = 45.0^{\circ}$$

$$\overline{c} = -0.3 \quad \text{p.u.} \quad ---- \quad \delta_{\text{máx.}} = 31.6^{\circ}$$

$$\overline{c} = -0.5 \quad \text{p.u.} \quad ---- \quad \delta_{\text{máx.}} = 16.3^{\circ}$$

$$\overline{c} = -0.57 \quad \text{p.u.} \quad ---- \quad \delta_{\text{máx.}} = 0.0$$

Trazando cada vector C con su ángulo o máx. corres-pondiente, se obtienen los puntos que describen a la curva - del límite térmico del campo pera excitación negativa. Ver Fig. 58, donde también se muestra la curva de capabilidad per ra el ejemplo.

Es importante conocer la potencia activa máxima que podemos obtener del generador analizado anteriormente, para cuando está operando a excitaciones menores a la nominal, in cluyendo la negativa. Esta información se obtiene de la cur va de potencias máximas la cual graficaremos a continuación.

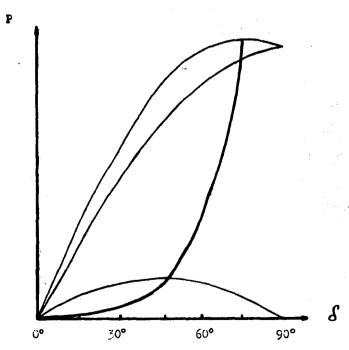


Fig. 60 Curva de Pmáx's para el ejemplo.

EJEMPLO II:

Construir le curva de capabilidad del generador de polos salientes que tiene los datos de placa siguientes.

$$\overline{S} = 1$$
 p.u. $X_d = 1.0$ p.u. $\overline{E}_T = 1$ p.u. $X_q = 0.6$ p.u. $f.p. = 0.9$ (atrasado)

Basandonos en la ecuación general de la potencia aparente, calcularemos los parámetros necesarios para la construcción de la curva....

$$s = \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} + x_{q}}{x_{d} x_{q}} \right) e^{j\frac{3}{2}} + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} - x_{q}}{x_{d} x_{q}} \right) e^{j(\frac{\overline{\eta}}{2} - 2\delta)} + \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{x_{d}} e^{j(\frac{\overline{\eta}}{2} - \delta)}$$

$$s = \overline{A} \left[\underline{a} + \overline{B} \right] \underline{b} + \overline{c} \left[\underline{c} \right]$$

Donde:

$$\overline{A} = \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} + x_{q}}{x_{d} x_{q}} \right)$$

$$\overline{A} = \frac{(1)^{2}}{2} \left(\frac{(0.6+1)}{(0.6)(1)} \right)$$

$$\overline{A} = 1.33 \quad \text{p.u.}$$

$$\overline{B} = \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \left(\frac{x_{d} - x_{q}}{x_{d} x_{q}} \right)$$

$$\overline{B} = \frac{(1)^2}{2} \left(\frac{(1 - 0.6)}{(0.6)(1)} \right)$$

$$\overline{B} = 0.353 \quad \text{p.u.}$$

$$\theta = \cos^{-1} \text{ f.p.}$$

$$\theta = \cos^{-1}(0.9)$$

$$\theta = 25.84^{\circ}$$

$$S = \overline{S} \quad \theta = 1 \quad | 25.84^{\circ}$$

Como no conocemos el ángulo δ_{nom} tendremos que calcular el valor de C y dicho ángulo de una forma gráfica. Graficando sobre un diagrama P-Q Fig. 61 los vectores \overline{S} $\[\] \underline{\Theta}$ y el circulo de reluctancia; se obtiene la posición del vector B, el ángulo δ_{nom} y el vector C, ror lo tanto:

$$\overline{C} = 1.67$$
 p.u.; $f_{nom} = 23^{\circ}$

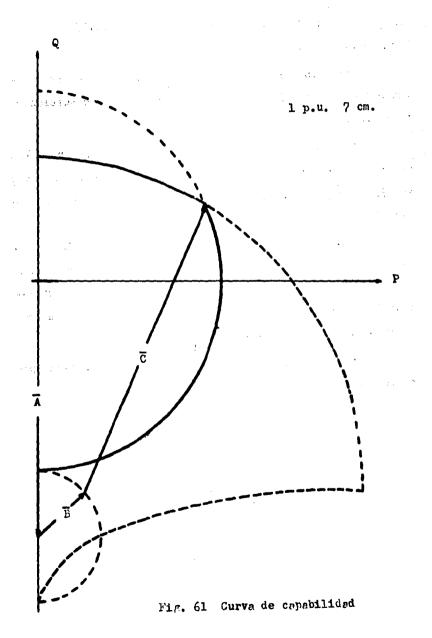
Una vez obtenida la magnitud del vector C, se puede construir el limite térmico del campo para excitación nomi--nal, ver Fig. 61.

Ahora se calcularán los valores de la potencia activa máxima y el ángulo d_{máx.}.

$$\delta_{\text{max.}} = \cos^{-1} \left[-\frac{c}{8\overline{B}} + \sqrt{\frac{c}{8\overline{B}}} + \frac{1}{2} \right] \\
\delta_{\text{max.}} = \cos^{-1} \left[-\frac{1.67}{(8)(0.333)} + \sqrt{\frac{1.67}{(8)(0.333)}}^2 + 0.5 \right] \\
\delta_{\text{max.}} = 71.45^{\circ}$$

Y la potencia máxima es:

$$F_{\text{máx.}} = \overline{E} \text{ sen 2 } \delta_{\text{máx.}} + \overline{C} \text{ sen } \delta_{\text{máx.}}$$



 $P_{\text{max.}} = (0.333) \text{ sen } (2)(71.45) + (1.67) \text{ sen } (71.45)$ $P_{\text{max.}} = 1.78 \text{ p.u.}$

Estos dos últimos valores obtenidos nos marcen el punto final de el límite térmico del campo para condiciones
nominales.

Como punto siguiente se calcularán gráficamente los valores de la potencia activa máxima y ángulo de deslizamien to máximo $d_{\text{máx.}}$. Fara la obtención de estos valores ver - Fig. 62.

Como último punto se traza completo el limite térmico del campo, siguiendo las consideraciones dadas para cada
caso (región correspondiente a la disminución de la excita-ción desde su valor nominal hasta hacerla nula y región correspondiente a excitación negativa).

En la Fig. 61 se muestra la curva de capabilidad pare el ejemplo II.

Gráficamente:

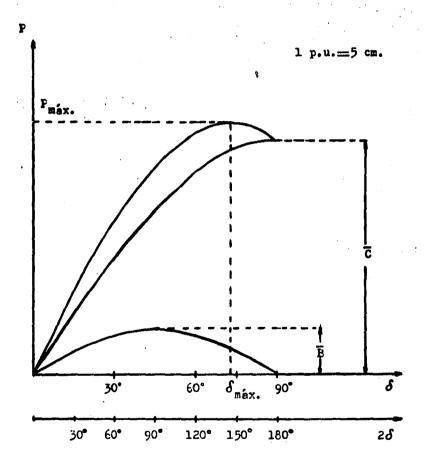


Fig. 62 Obtención gráfica de la potencia activa.

11.5.12 CURVA DE CAPABILIDAD PRACTICA DEL GENERADOR DE 10-LOS SALIENTES.

Refiriendonos al ejemplo II se construirá la curva - de capabilidad práctica del generador de polos salientes.

Como se mencionó en la máquina de rotor cilíndrico, se puede referir con respecto a cualquier parámetro el porciento de - tolorancia deseado para la construcción de la curva práctica; para nuestro ejemplo daremos una tolorancia de 20% de C.

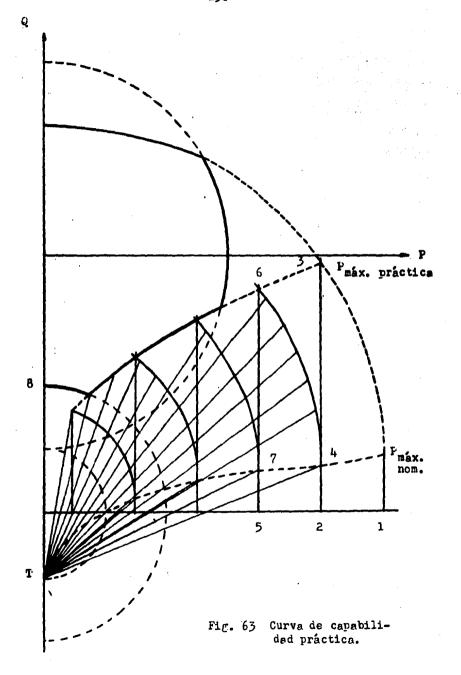
Para facilitar la construcción de la curva Fig. 63, trazaremos una línea auxiliar paralela al eje real P que intersecte al centro del círculo de reluctancia. En el punto P_{máx}, trazaremos una recta perpendicular a la línea auxiliar y su intersección la llamaremos punto 1. A partir de 1, sobre la línea auxiliar, disminuiremos una magnitud igual a -20% de C, obteniendo el punto 2. La intersección del límite térmico del campo y una línea recta perpendicular a la línea auxiliar que cruce el punto 2, nos define los puntos 3 y 4.

El punto 3 nos representa la potencia activa máxima que podemos obtener de la curva de capabilidad práctica.

Sobre la linea recta que une los puntos T y 4, obten dremos la nueva magnitud de C definida por la intersección - de esta linea con el circulo de reluctancia al punto 4. Con esta magnitud de C se traza un nuevo limite térmico del campo. A partir del punto 2 disminuiremos el 3 de tolerancia - seleccionado (20%) sobre la linea auxiliar, obteniendo el -

punto 5.

La intersección del nuevo limite térmico del campo con una recta perpendicular a la línea auxiliar que cruce el
punto 5 define los puntos 6 y 7, siendo el punto 6 el nuevo
punto perteneciente a la curva práctica. Los demás puntos pertenecientes a la curva de capabilidad práctica se obtie-men en forma similar, hasta que la curva intersecte al circu
lo de reluctancia aumentado en la tolerancia seleccionada.
A partir de esta intersección la curva de capabilidad práctica está limitada por el perímetro del circulo de reluctancia
hasta el punto 8, tal y como se muestra en la figura.



III MOTOR Y CONDENSADOR SINCRONO.

III.1 INTRODUCCION.

El estudio completo de la máquina sincrona, en estado estable, incluye la operación como generador, motor y con
densador sincrono. Hasta ahora hemos realizado el estudio
de dichas máquinas operando como generador, luego, completaremos el estudio de la máquina operando como motor y condensador aíncrono.

El estudio que se propone probablemente no tenga aplicación práctica en motores, más sin embargo, puede ser una forma teórica comprensible de la operación del motor y
condensador sincrono. Este estudio se realiza como una par
te complementaria del análisis presentado para generadores aíncronos en estado estable.

Las características de construcción de los motores síncronos son similares a las del generador síncrono, por lo
tanto, sus propiedades eléctricas son semejantes. Por lo que un generador síncrono puede operar como motor síncrono o
condensador síncrono. Observandose como característica dig
tintiva, que como generador suministra potencia activa te-niendo la capacidad de absorver o suministrar potencia reactiva, como motor absorve potencia activa generando o absor-viendo potencia reactiva y como condensador síncrono suminig
tra o absorve potencia reactiva. Existen dos tipos de cons

trucción en los motores sincronos, rotor cilindrico y rotor de polos salientes; usualmente la mayoria de los motores sin cronos se construyen de rotor de polos salientes. Razón por la cual enfocaremos nuestro estudio a este tipo de máquinas.

Las máquinas sincronas operando como motor ofrecenlas siguientes características: Velocidad constante. El factor de potencia es fácilmente controlado por el campo de
excitación y éste puede hacerse adelantado para corregir otras cargas atrasadas.

Como desventaja del motor sincrono se presentan: No es económico para tamaños pequeños, no se aplica usualmente abajo de 50 H.P. Requiere, al igual que el generador, una fuente separada de corriente directa para excitación y los dispositivos de arranque y control son costosos, en especial para control automático.

En base a su diseño y características de funciona-miento, los motores sincronos se dividen en dos clasificacio
nes generales:

- -Velocidad elevada, arriba de 514 RPM.
- -Velocidad baja, menor a 514 RPM.

Estas clases cubren motores de propósitos generales.

Dentro de estas clasificaciones, los motores estan identificados también como de factor de potencia unitario o factor - de potencia 0.8 adelantado lo mismo que motores de bajo factor de potencia en algunos casos.

El motor sincrono está siempre provisto de un arrollamiento amortiguador para arrancar el motor como máquina de inducción.

Considerese el motor síncrono en reposo. Si, para arrancar el motor, se conecta el estator a la linea, la fuer za magnetomotriz del estator logra inmediatamente su velocidad sincrone, mientra que la fuerza magnetomotriz del rotor está en reposo. For lo tanto, no se desarrolla par motor de arranque, y el motor no elcanzará la velocidad. Las condi-ciones son completamente diferentes para el motor de inducción, debido a que el rotor de este motor no está conectado a una fuente de potencia pero establece sus corrientes por inducción del estator. Las ondas de la fuerza magnetomotriz del estator y del rotor en este caso estan estacionarias entre si; a cualcuier velocidad del rotor, incluyendo el reposo; por lo tanto el motor de inducción es capaz de desarro-llar un par motor de arranque. Luego, mientras el motor sin crono alcanza la velocidad sincrona sus caracteristicas son similares a las de un motor de inducción. Durante el arranque el arrollamiento amortiguador es utilizado hasta que la maquina casi alcanza su velocidad sincrona, no obstante, al tiempo apropiado debe aplicarse la corriente del campo de co rriente directa y debe gincronizarse el motor o ponerlo en paso, y funcionerá entonces como un motor sincrono. El motor de enganche, es el par motor desarrollado por la maqui na cuando funciona como motor de inducción, a la velocidad a

partir de la cual se pondrá en sincronismo cuando se aplica la corriente nominal del campo. El deslizamiento al cual és te se enganchará en contra del par motor de la carga depende de la inercia de la carga, la excitación aplicada y la tensión.

III.2 DIAGRAMA FASCRIAL DEL MOTOR SINGRONO.

Debido a que la construcción más usual de los motores sincronos es la de polos salientes, este estudio estará enfocado al análisis de estas máquinas, aunque, como ya sabe mos, con este análisis se pueden deducir las ecuaciones que rigen a los motores de rotor cilíndrico con la consideración, mencionada en generadores, es decir $\mathbf{X}_{\mathbf{d}} = \mathbf{X}_{\mathbf{q}}$.

Las características más importantes de un motor, en general, es el par arrovechable que nos suministra en la fle cha así como valores máximos de par y deslizamiento polar - permitidos para mantener la operación de la máquina en condiciones de estado estable. El par para un motor síncrono está dado por:

$$T = \frac{P}{W} \qquad --- (66)$$

De la ec. (66) se observa que el par motor es directamente proporcional a la potencia activa suministrada.

Generalmente, los estudios realizados para motores - se encaminan a obtener curvas que nos indiquen, de alguna -

forma, los valores requeridos de excitación para obtener un par determinado a un factor de lotencia dado, curvas V, las cuales se trazan en función de la corriente de armadura.

El diagrama fasorial del motor lo obtendremos a partir del siguiente esquema.

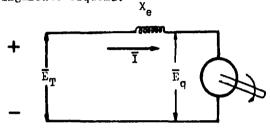


Fig. 64

Donde:

Em: Tensión en terminales.

 \overline{E}_{q} : Tensión interna en una máquina de polos salientes.

X_a: Reactancia equivalente de X_d y X_G.

I : Corriente de ermedura.

Obteniendo la ecuación de malla:

$$E_{T} = E_{\sigma} + IX_{\theta} \qquad --- (67)$$

La ecuación anterior, utilizando la teoría de las - dos rescciones se transforma en:

$$E_{T} = E_{o} + I_{d}X_{d} + I_{o}X_{o}$$
 - - - (68)

Debido a que el factor de potencia generalmente es

adelantado, la corriente estará situada en el tercer cuadrante (ver Fig. 7 de generadores).

Entonces el diagrama fasorial será:

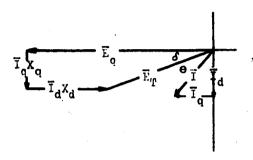


Fig. 65 Diagrems fasorial pers un motor sincrono de volos salientes.

Tomando como referencia a la tensión en terminales - (E_m) , la ecuación vectorial está dada por:

$$\overline{E}_{T} = \overline{E}_{q} \left[-\delta - \overline{I}_{d} X_{d} \right] - \delta + \overline{I}_{q} X_{q} \left[\frac{\sqrt{1}}{2} - \delta - (69) \right]$$

III.3 POTENCIA APARENTE.

Basandonos en la Fig. 65 obtendremos la ecuación de la potencia aparente. Considerando que:

$$S = E_{\eta}I^*$$

Como:

$$I = I_d + I_q$$

$$S = S_d + S_q$$

$$S_d = E_T I_d *$$

$$S_0 = E_T I_a *$$

De la Fig. 65 :

$$I_q = \overline{I}_q (-cosd + jsend)$$
 - - - (70)

$$I_d = \overline{I}_d$$
 (-sen δ - jcos δ) - - - (71)

Como requerimos de los conjugados:

$$I_{q}^{*} = -\overline{I}_{q} (\cos \delta + j \operatorname{sen} \delta) \qquad - - - (72)$$

$$I_d^* = -\overline{I}_d \text{ (sen } f - j \cos f \text{)} \qquad --- (73)$$

Ahora bien, para obtener la magnitud de I_q e I_d nos basaremos nuevamente en la Fig. 65 :

$$\overline{\mathbf{I}}_{\mathbf{q}} = \frac{\overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{T}} \ \text{sen} \boldsymbol{\delta}}{\mathbf{X}_{\mathbf{q}}}$$

$$\overline{T}_{d} = \frac{\overline{E}_{q} - \overline{E}_{T} \cos \delta}{X_{d}}$$

Sustituyendo estas magnitudes en las ec's. (72) y - (73):

$$I_{q} = \frac{\overline{E}_{T} \operatorname{sen}\delta}{X_{q}} \left(-\cos\delta - \operatorname{jsen}\delta\right) - - (74)$$

$$I_{d} = \frac{\overline{E}_{T} \cos \delta - \overline{E}_{q}}{X_{d}} (\sec \delta - j \cos \delta) - - (75)$$

Sustituyendo las ec's. (74) y (75) en la expresión de S:

$$\begin{split} \mathbf{S} &= \overline{\mathbf{E}}_{\mathrm{T}} \, \, \frac{\overline{\mathbf{E}}_{\mathrm{T}} \, \cos \delta \, - \overline{\mathbf{E}}_{\mathrm{q}}}{\mathbf{X}_{\mathrm{d}}} \, \left(\, \mathrm{sen} \delta \, - \, \mathrm{jcos} \delta \, \right) \, + \\ &\quad + \overline{\mathbf{E}}_{\mathrm{T}} \, \, \frac{- \, \overline{\mathbf{E}}_{\mathrm{T}} \, \, \mathrm{sen} \delta}{\mathbf{X}_{\mathrm{q}}} \, \left(\, \mathrm{cos} \delta \, + \, \mathrm{jsen} \delta \, \right) \\ \mathbf{S} &= \frac{\overline{\mathbf{E}}_{\mathrm{T}}^2 \, \cos \delta \, - \overline{\mathbf{E}}_{\mathrm{T}} \overline{\mathbf{E}}_{\mathrm{q}}}{\mathbf{X}_{\mathrm{d}}} \, \left(\, \mathrm{sen} \delta \, - \, \mathrm{j} \, \cos \delta \, \right) \, - \\ &\quad - \, \frac{\overline{\mathbf{E}}_{\mathrm{T}}^2 \, \, \mathrm{sen} \delta}{\mathbf{X}_{\mathrm{d}}} \, \left(\, \mathrm{cos} \delta \, + \, \mathrm{jsen} \delta \, \right) \end{split}$$

$$S = \frac{\overline{E}_{T}^{2} \cos \delta}{X_{d}} (\operatorname{sen} \delta - \operatorname{jcos} \delta) - \frac{\overline{E}_{T} \overline{E}_{q}}{X_{d}} (\operatorname{sen} \delta - \operatorname{jcos} \delta) - \frac{\overline{E}_{T} \overline{E}_{q}}{X_{d}} (\operatorname{sen} \delta - \operatorname{jcos} \delta) - \frac{\overline{E}_{T} \overline{E}_{q}}{X_{q}} (\operatorname{sen} \delta - \operatorname{jcos} \delta)$$

$$s = -1 \frac{\overline{E}_T^2}{x_d} \cos^2 \delta + \frac{\overline{E}_T^2}{x_d} \cos \delta \sec \delta + \frac{\overline{E}_T \overline{E}_q}{x_d} (-\sec \delta + 1\cos \delta) -$$

$$-\frac{\overline{E}_{T}^{2}}{x_{q}} \operatorname{sen} \delta \cos \delta - j \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{x_{q}} \operatorname{sen}^{2} \delta$$

Usendo las siguientes identidades trigonométricas:

$$\cos^2 \delta = \frac{1}{2} + \frac{1}{2} \cos 2\delta$$

$$\cosh \sin \delta = \frac{1}{2} \sin 2\delta$$

$$\sec^2 \delta = \frac{1}{2} - \frac{1}{2} \cos 2\delta$$

Entonces:

$$\begin{split} s &= - \, \, j \, \frac{\overline{E}_T^2}{x_d} \, \left(\, \, \frac{1}{2} + \frac{1}{2} \, \cos 2 \, \delta \, \right) \, + \frac{\overline{E}_T^2}{2 x_d} \, \sin 2 \, \delta \, + \\ &+ \frac{\overline{E}_T \overline{E}_Q}{x_d} (-\sin \delta + j \cos \delta \,) \, - \frac{\overline{E}_T^2}{2 x_q} \, \sin 2 \, \delta \, - \, j \frac{\overline{E}_T^2}{x_q} (\frac{1}{2} - \frac{1}{2} \cos 2 \, \delta \,) \\ s &= - \, \, j \, \frac{\overline{E}_T^2}{2 x_d} \, - \, j \frac{\overline{E}_T^2}{2 x_d} \, \cos 2 \, \delta \, + \frac{\overline{E}_T^2}{2 x_d} \, \sin 2 \, \delta \, + \\ &+ \frac{\overline{E}_T \overline{E}_Q}{x_d} (-\sin \delta \, + \, j \cos \delta \,) \, - \frac{\overline{E}_T^2}{2 x_q} \, \sin 2 \, \delta \, - \, j \frac{\overline{E}_T^2}{2 x_q} \, + \\ &+ j \frac{\overline{E}_T^2}{2 x_s} \, \cos 2 \, \delta \, \end{split}$$

Reagrupando términos, obtenemos:

$$\begin{aligned}
\varepsilon &= -\mathbf{j} \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2X_{d}} - \mathbf{j} \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2X_{q}} + \left(\frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2X_{q}} - \frac{\overline{F}_{T}^{2}}{2X_{d}} \right) (-\sec 2\delta + \mathbf{j} \cos 2\delta) + \\
&+ \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{X_{d}} \left(-\sec \delta + \mathbf{j} \cos \delta \right) \\
\varepsilon &= -\mathbf{j} \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \frac{\mathbf{x}_{d} + \mathbf{x}_{q}}{\mathbf{x}_{d} \mathbf{x}_{q}} + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \frac{\mathbf{x}_{d} - \mathbf{x}_{q}}{\mathbf{x}_{d} \mathbf{x}_{q}} \left(-\sec 2\delta + \mathbf{j} \cos 2\delta \right) + \\
&+ \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{\mathbf{x}_{d}} \left(-\sec \delta + \mathbf{j} \cos \delta \right)
\end{aligned}$$

Recordando que:

$$\cos \left(\frac{\pi}{2} + \delta\right) = -\operatorname{sen} \delta$$

$$\operatorname{sen} \left(\frac{\pi}{2} + \delta\right) = \cos \delta$$

Utilizando la notación de Euler:

$$s = \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \frac{x_{d} + x_{q}}{x_{d}x_{q}} e^{j(\frac{3}{2}\widetilde{1})} + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \frac{x_{d} - x_{q}}{x_{d}x_{q}} e^{j(\frac{\widetilde{1}}{2} + 2\delta)} + \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{x_{d}} e^{j(\frac{\widetilde{1}}{2} + \delta)}$$

Siendo la expresión anterior la ecuación de la potencia aparente S. Esta expresión puede escribirse como:

$$S = \overline{A} | a + \overline{B} | b + \overline{C} | c \qquad --- (76)$$

Donde:

$$\overline{A} = \frac{\overline{E}_T^2}{2} \frac{x_d + x_q}{x_d x_q} \qquad \delta \qquad \overline{A} = \frac{\overline{E}_T^2}{2} \frac{\Sigma}{\Pi} (x_d, x_q)$$

$$\overline{E} = \frac{\overline{E}_T^2}{2} \frac{x_d - x_q}{x_d x_q} \qquad \delta \qquad \overline{E} = \frac{\overline{E}_T^2}{2} \frac{\Delta}{\Pi} (x_d, x_q)$$

$$\overline{C} = \frac{\overline{E}_T \overline{E}_q}{x_d}$$

$$a = \frac{3}{2} \Pi ; \quad b = \frac{\Pi}{2} + 2 \delta ; \quad c = \frac{\Pi}{2} + \delta$$

Recordando que el motor de rotor cilíndrico es un caso particular de la máquina de polos salientes y que su comportamiento puede ser obtenido del análisis de esta última, haciendo X_d igual a X_q y además recordando que la tensión in terna para este tipo de máquinas es E_F . De lo anterior, la potencia S para el motor de rotor cilíndrico esta dada — por :

$$s = \frac{\overline{E}_T^2}{x_d} e^{j(\frac{3}{2}\pi)} + \frac{\overline{E}_T \overline{E}_F}{x_d} e^{j(\frac{\pi}{2} + \delta)} - - (77)$$

III.4 POTENCIA ACTIVA, FOTENCIA REACTIVA Y ANGULO DE DESLI ZAMIENTO MAXIRO.

Debido a que para el motor es importante conocer ol par que de él se puede obtener, el cual es directamente proporcional a la potencia activa de entrada, obtendremos esta potencia a partir de la ec. (76):

$$\mathbf{s} = \overline{\mathbf{A}} \, \mathbf{e}^{\mathbf{j}(\frac{3}{2}\pi)} + \overline{\mathbf{B}} \, \mathbf{e}^{\mathbf{j}(\frac{\pi}{2} + 2\delta)} + \overline{\mathbf{c}} \, \mathbf{e}^{\mathbf{j}(\frac{\pi}{2} + \delta)}$$

De la ecuación anterior:

$$\overline{P} = \overline{B} \cos(\overline{2} + 2\delta) + \overline{C} \cos(\overline{2} + \delta)$$

Como:

$$\cos(\frac{\pi}{2} + 2\delta) = - \sec 2\delta$$
$$\cos(\frac{\pi}{2} + \delta) = - \sec \delta$$

Entonces:

$$\overline{P} = -\overline{B} \operatorname{sen2} \delta - \overline{C} \operatorname{sen} \delta = - - (78)$$

El valor obtenido, a pertir de le ec. (78), pera la potencia activa es negativo debido a que dicha potencia es suministrada por el sisteme.

También es importante conocer la relación mediante - la cual podemos calcular la potencia reactiva del motor. De la ec. (76), tenemos:

$$\overline{Q} = -\overline{A} + \overline{B} \operatorname{sen}(\overline{2} + 2\delta) + \overline{C} \operatorname{sen}(\overline{2} + \delta)$$

Como:

$$sen(\frac{\pi}{2} + 2\delta) = cos2\delta$$

$$\operatorname{sen}(\frac{1}{2} + \delta) = \cos \delta$$

Entonces:

$$\overline{Q} = -\overline{A} + \overline{B} \cos 2\delta + \overline{C} \cos \delta \qquad --- (79)$$

Es importante conocer la potencia activa máxima que el motor puede absorver sin perder la característica de sincronismo. El límite de sincronismo está dedo por el ángulo de deslizamiento $\delta_{máx}$, el cual obtendremos a continuación.

De la ec. (78): derivando a P con respecto a δ e igualando a cero se tiene la ecuación mediante la cual se obtendrá la expresión del ángulo $\delta_{\text{máx.}}$.

$$\frac{d\overline{F}}{d\delta} = -2\overline{B}\cos 2\delta - \overline{C}\cos \delta = 0$$
$$-2\overline{B}\cos 2\delta - \overline{C}\cos \delta = 0 \qquad ---(80)$$

Como:

$$\cos 2\delta = 2 \cos^2 \delta - 1$$

Sustituyendo la identidad anterior en la ec. (80) y despejando $\cos\delta$:

$$\cos\delta = -\frac{\overline{c}}{8\overline{E}} + \sqrt{\left(\frac{\overline{c}}{8\overline{E}}\right)^2 + \frac{1}{2}}$$

La raiz negativa no se considera dado que el estudio del motor sincrono se lleva a cabo en la región de estado es table. For consiguiente, de la ecuación resultante y despejando a ó se tiene:

$$\delta_{\text{max.}} = \cos^{-1} \left[-\frac{\overline{c}}{8\overline{b}} + \sqrt{\left(\frac{\overline{c}}{8\overline{b}} \right)^2 + \frac{1}{2}} \right] - - (81)$$

NOTA: El desarrollo completo para la obtención de δ_{\max} , se realizó en el análisis de generadores de rolos salientes, si se desea conocer, vor pag. 94

Al sustituir la ec. (81) en la expresión de la potencia activa, ec. (78), obtendremos la votencia activa máxima.

$$P_{\text{máx}} = -\overline{E} \text{ sen2 } \delta_{\text{máx}} - \overline{C} \text{ sen } \delta_{\text{máx}} - - (82)$$

Fuede obtenerse gráficamente la potencia activa sumi nistrada al motor, en función del ángulo d. Dicho ángulo será negativo para la operación como motor.

La ec. (78) puede escribirse como:

-
$$P = \overline{B} \operatorname{sen2} \delta + \overline{C} \operatorname{sen} \delta$$

Graficando los dos términos del lado derecho de la ecuación anterior y sumandolos, obtendremos la curva que deg cribe el comportamiento de la potencia activa en función del ángulo delta.

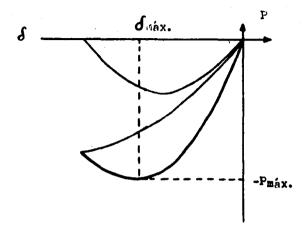


Fig. 66 Obtención gráfica de la potencia activa.

Al trazar curvas para diferentes valores de \overline{C} se obtendrán diferentes $P_{máx}$, con su correspondiente $\delta_{máx}$, el cual irá tendiendo a $\pi/4$ cuando \overline{C} tienda a cero. La unión de los puntos de cada $P_{máx}$, forma la curva de potencia activa máxima.

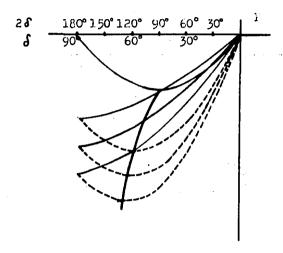


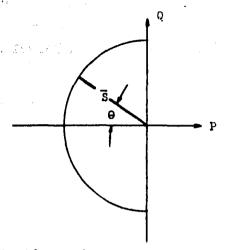
Fig. 67 Curva de potencia activa máxima.

III.5 LIMITE TERNICO DE ARMADURA.

El limite de la armadura está dado por la ecuación:

$$s = \overline{s} | \underline{e}$$

Como ya se mencionó, es una ecuación que describe un circulo de radio S, y dado que se trata de una máquina operando como motor a factor de notencia adelantado, el punto de operación nominal quedará situado en el segundo cuadrante de un diagrama P-Q, ver Fig. 68.



Fir. 68 Limite térmico de armadura del motor sincrono.

111.6 LIMITE TERRICO DEL CALPC.

leste limite está dado por la ecuación:

$$s = \bar{A} e^{j(\frac{3}{2}\Pi)} + \bar{B} e^{j(\frac{\Pi}{2} + 2\delta)} + \bar{c} e^{j(\frac{\Pi}{2} + \delta)}$$

Como podemos ver la ecuación de la potencia S del motor es similar a la potencia S del generador, con la única diferencia de que el ángulo delta tiene signo positivo ya - que en el motor es un ángulo adelantado debido a que la fuer za magnetomotriz resultante está adelantada respecto de la fuerza magnetomotriz del campo. Por lo tanto el límite térmico del campo se trazará de forma similar al del generador, quedando situado en el segundo y tercer cuadrante del plano

P-Q. Fara el caso del generador se exylicó detalladamente la forma en que se traza dicho límite, dandose por entendida la secuencia seguida para la construcción del límite térmico de campo del motor síncrono.

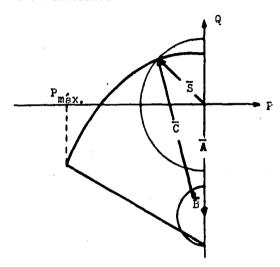


Fig. 69 Limite térmico de campo del motor sincrono para excitación nominal.

La construcción del límite térmico dol compo completo se obtiene al proporcionar a la máquina tres tipos dife-rentes de excitación: excitación positiva, excitación nula y excitación negativa.

EXCITACION POSITIVA.

Cuando hablamos de excitación positiva, el parámetro C deberá ser positivo debido a que es directamente proporcio

nal a la excitación y por tanto, el comportamiento del motor sincrono estará dado por la ec. (76):

Para excitación positiva:

$$\overline{c} = \frac{\overline{E}_T \overline{E}_q}{x_d}$$

El trazado de la ec. (76) se realizó en la Fig. 69, en la cual se representan las condiciones nominales. El ángulo δ_{max} , y la P_{max} , se obtienen a partir de las ec's. (81) y (82) respectivamente; por lo tanto el ángulo delta variará desde cero hasta el δ_{max} permisible.

Tal y como sucede para el generador, cuando la magnitud de la excitación disminuye el $\delta_{\text{máx}}$, correspondiente es menor al nominal y debido a que el limite inferior de excitación positiva lo alcanzamos cuando $\overline{c}=0$, la variación de \overline{c} estará dada entre \overline{c} nominal y \overline{c} nula. Esto se refleja en una variación del ángulo de deslizamiento $\delta_{\text{máx}}$, entre su valor nominal y $\pi/4$.

La parte final del vector C describe los puntos - correspondientes al límite térmico debido a las condiciones mencionadas, ver Fig. 70.

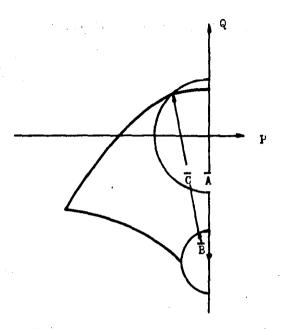


Fig. 70 limite térmico de campo para excitación positiva.

La relación mediante la cual podemos calcular la potencia reactiva para excitación positiva, esta dada por:

$$\overline{Q} = -\overline{A} + \overline{B} \cos 2\delta + \overline{C} \cos \delta$$

EXCITACION NULA.

Cuando la corriente de campo es cero, o sea $\overline{C}=0$, - se dice que la máquina tiene excitación nula. Late tipo de excitación se considera un caso especial en motores sincro-nos, porque a pesar de no tener excitación es posible tener un par de salida en la flecha. Lara el motor de polos sa-

lientes este par es obtenido debido a la característica del círculo de reluctancia. Las máquinas que fundamentan su operación en las características mencionadas anteriormente, — se les denomina "Motores de reluctancia".

El par de salida, o bien la potencia activa debida a excitación nula, podrá ser calculado si partimos de la ec. - (78) y aplicamos la consideración mencionada $(\overline{C}=0)$:

Maximizando F respecto a :

$$\frac{d\overline{P}}{d\delta} = -2\overline{B}\cos 2\delta = 0$$

Despejando &, obtenemos:

$$\delta = \frac{\pi}{4}$$

Entonces:

$$\overline{P}_{max} = -\overline{B}$$

Para excitación nula la potencia activa podrá variar entre E y cero, lo que se refleja en una variación de entre 11/4 y cero. La trayectoria seguida por la potencia S será - sobre el perimetro del circulo de reluctancia.

El que la máquina este trabajando un tiempo considerable con excitación nula nos indicará que la carga es muy pequeña o bien que el motor está trabajando en vacio. Para el caso de que el motor este trabajando en vacio y despreciando pérdidas, la potencia activa necesaria es cero.

La expresión para la potencia reactiva será:

$$Q = -\overline{\Lambda} + \overline{E} \cos 2\delta$$

Graficando la ecuación de S para este tiro de excitación, encontraremos el nunto de operación del motor, dependiendo del ángulo δ .

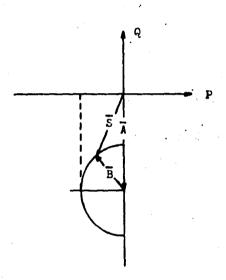


Fig. 71 Punto de operación del motor sincrono con excitación nula.

Generalmente, la excitación nula es solo una condición de transición entre la excitación positiva y la excitación negativa, por lo que en un diagrama donde se presenta el límite térmico del campo completo solo se considerará el punto del perimetro del círculo de reluctancia correspondien te a $\delta = 11/4$.

MOTOR DE RELUCTANCIA.

Los motores de reluctancia son motores sincronos que operan sin excitación de campo, por lo que su operación dependen de la diferencia entre la reluctancia de eje directo y de eje en cuadratura.

La ausencia de la excitación de campo reduce grandemente la salida máxima que se puede obtener de un motor sincrono. Debido a lo anterior, las dimensiones fisicas de un
motor de reluctancia son varias veces las dimensiones de un
motor sincrono que posee excitación, para los mismos valores
de potencia y velocidad.

El par que se puede obtener de un motor de reluctancia está dado por:

$$T = \frac{P}{W}$$

$$T = \frac{B}{W}$$

$$T = \frac{E_T}{2 W} \cdot \frac{X_d - X_q}{X_d X_q} \text{ sen } 2\delta$$

Como se puede ver este par corresponde a la caracteristica del circulo de reluctancia.

La aplicación de este tipo de motores, es común cuan do se requiere una velocidad síncrona exacta para impulsar - relojes eléctricos y otros aparatos medidores de tiempo. Se han construido motores de reluctancia de hasta 150 H.P.

EXCITACION NIGATIVA.

Este tipo de excitación se obtiene si se invierte la polaridad en el campo. Al hacer lo anterior, la expresión - de potencia se verá alterada debido a que la dirección de C girará radianes y por lo tanto la expresión de S será:

$$s = \overline{A} e^{j(\frac{3}{2})} + \overline{B} e^{j(\frac{1}{2} + 2\delta)} + \overline{C} e^{j(\frac{3}{2})} + \delta$$

Graficando esta expresión encontraremos el punto de operación del motor dependiendo del ángulo de deslizamiento.

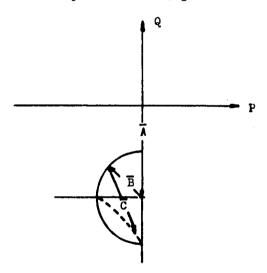


Fig. 72 Funto de operación del motor con excitación negativa.

El límite térmico del campo correspondiente a excitación negativa empieza a trazarse desde el punto de excitación nula δ_{max} igual a $\sqrt[n]{4}$, este ángulo irá disminuyendo a

medida que la excitación aumenta en magnitud hasta hacerse - nulo ($\delta_{\text{máx}}$. igual a cero). Las variaciones que se sucitan en la magnitud de C y su respectivo máx. nos delimitan la trayectoria seguida por el campo, quedando así trazando en la siguiente figura el límite mencionado.

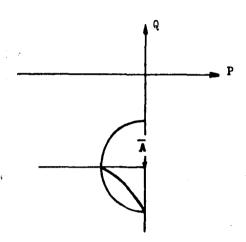


Fig. 73 Limite térmico del campo con excitación negativa.

Con este tipo de excitación podemos alcanzar el punto en el cual la máquina solo absorva reactivos, es decir Pigual con cero. Partiendo de la ecuación general de la potencia activa obtenemos:

De donde:

$$\delta = 0$$

De la expresión para δ_{max} :

$$\delta_{\text{max}} = \cos^{-1} \left[\frac{-\overline{c}}{8\overline{B}} + \sqrt{\frac{\overline{c}}{8\overline{B}}^2 + \frac{1}{2}} \right]$$

Como:

$$\delta_{\text{max}} = 0$$

Despejando a C:

$$\overline{C} = -2\overline{B}$$

Lo que indica que cuando la magnitud de C es igual - a 2B y se está excitando negativamente a la máquina, la potencia activa es cero, si y sólo si las pérdidas son nulas.

Haciendo uso de la ecuación para Q:

$$Q = -\overline{A} + \overline{B} \cos 2\delta - \overline{C} \cos \delta$$

Sabiendo que 6 = 0 y $\overline{C} = 2\overline{B}$, encontramos el valor - máximo de la potencia reactiva, el cual es:

$$Q = -\overline{A} - \overline{B}$$

La gráfica completa del límite térmico del campo, de bido a las excitaciones anteriores, se presenta a continua-ción:

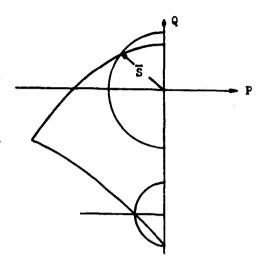


Fig. 74 Limite térmico del campo.

III.7 CURVA DE CAPABILIDAD.

Los límites de la región de operación de un motor - sincrono, al igual que para el generador, estan dados por - los límites impuestos por el campo y la armadura. A tal región se le llama curva de capabilidad y es obtenida por la - superposición de los límites de armadura y campo.

La curva de capabilidad está ilustrada en la siguien te figura:

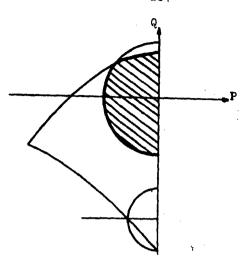


Fig. 75 Curva de capabilidad del motor aincrono.

III.8 CONDENSADOR SINCRONO.

Es una máquina síncrona de polos salientes sin primo tor mi carga mecánica, es decir, es un motor síncrono en vacio. Su punto de operación puede moverse sobre el eje Qualivariar la excitación.

Para que un motor sincrono pueda operar como condensador, es necesario llevarlo a la región de subexcitación con corriente de campo negativa. El punto critico de transición se presenta cuando C es igual a 2B. Con un lugero incremento en la magnitud de C se produce un deslizamiento polar, viendose reflejado como un cambio en la excitación y por ende en la dirección del vector C como puede verse en la siguiente figura.

ຊຸດປຸດນະໄດ້ ອາງ ຄ.ສ

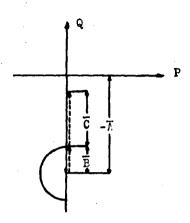


Fig. 76 Condensador sincrono.

Variando la excitación puede moverse el punto de operación sobre el eje Q, siendo el limite superior el correspondiente a excitación nominal.

Para el condensador sincrono se cumple:

$$S = 0 + 1\overline{Q}$$

Donde la potencia reactiva con excitación positiva - esta dada por:

$$\overline{Q} = -A + B + C$$

$$+\overline{Q}_{m\acute{e}x} = -\frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \frac{X_{d} + X_{q}}{X_{d}X_{q}} + \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} \frac{X_{d} - X_{q}}{X_{d}X_{q}} + \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{X_{d}}$$

$$+\overline{Q}_{m\acute{e}x} = \frac{\overline{E}_{T}^{2}}{2} - \frac{X_{d} - X_{q} + X_{d} - X_{q}}{X_{d}X_{q}} + \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{q}}{X_{d}}$$

$$+\overline{Q}_{m\acute{a}x.} = -\frac{\overline{E}_{T}^{2}}{X_{d}} + \frac{\overline{E}_{T}\overline{E}_{g}}{X_{d}} - - - (83)$$

La representación gráfica de la ec. (83) se ilustra a continuación.

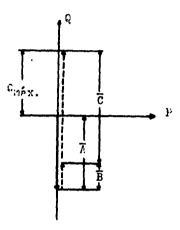


Fig. 77 Potencia reactiva máxima generada.

Para excitación negativa la potencia reactiva máxima es:

$$-\overline{Q}_{m\acute{a}x} = -\overline{A} + \overline{B} - \overline{C}$$

$$\overline{C} = 2\overline{B}$$

$$-\overline{Q}_{m\acute{a}x} = -\overline{A} + \overline{B} - 2\overline{B}$$

$$-\overline{Q}_{m\acute{a}x} = -\overline{A} - \overline{B}$$

$$- \bar{q}_{\text{máx.}} = - \frac{\bar{E}_{\text{T}}^{2}}{2} \frac{x_{\text{d}} + x_{\text{q}} + x_{\text{d}} - x_{\text{q}}}{x_{\text{d}} x_{\text{q}}}$$
$$- \bar{q}_{\text{máx.}} = - \frac{\bar{E}_{\text{T}}^{2}}{x_{\text{q}}} \qquad - - - (84)$$

La representación gráfica de la ec. (84) se muestra a continuación.

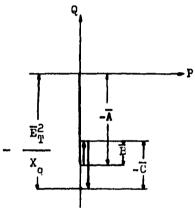


Fig. 78 Potencia reactiva máxima absorvida.

Los signos positivo y negativo de la ec's. (83) y (84) que anteceden al miembro izquierdo obedecen a la máxima capacidad de generación y absorción respectivamente.

Tomando los valores normalizados publicados por --- Westinghouse para los parámetros X_d y X_q de condensadores sincronos:

$$X_d = 1.9$$
 $X_q = 1.2$ enfriados en aire.
 $X_d = 2.2$ $X_q = 1.4$ enfriados en hidroge
no.

Usando los valores mencionados anteriormente y basam donos primordialmente en valores obtenidos en la práctica, - podemos concluir que la potencia máxima generada es aproxima damente el doble de la potencia máxima absorvida.

Los condensadores sincronos se utilizan para compenzar la corriente reactiva atrasada demandada por la carga y de este modo se reduce la cantidad de corriente atrasada que proporciona el generador.

BIBLIOGRAFIA

Apuntes de Seminario 84-II.

Ing. Salvador Cisneros Chávez.

Redes Eléctricas I.

Jacinto Viqueira Landa.

Ed. Representaciones y Servicios de Ingenieria.

Máquinas Electromagnéticas y Electromecánicas.

Leander W. Matsch.

Ed. Representaciones y Servicios de Ingeniería.

Frincipios de Conversión de Energía Electromecánica. Meisel.

Ed. Mc. Graw Hill.

Teoria de las Máquinas de Corriente Alterna. Langsdorf.

Ed. Mc. Graw Hill

Análisis Moderno de Sistemas Eléctricos de Potencia.

Gilberto Enriquez H.

Ed. LIMUSA.

Análisis de Sistemas Eléctricos de lotoncia. Stevenson.

Ed. Mc. Graw Hill.

Máquinas de Corriente Alterna. Liwschitz - Garik.

Ed. CECSA.

Electrical Machinery.

Funchtein.

Ld. Willey.