Universidad Nacional Antónoma de México Facultad de ciencias



ESFUERZOS ELASTICOS EN DISCOS EN ROTACION CUYO ESPESOR VARIA CON EL RADIO

I E S I S QUE PARA OBTENER EL TITULO DE: F I S I C O

FISICO PRESENTA:

JOAQUIN FLORES MENDEZ

MEXICO, D. F.

NOV. 1982



Universidad Nacional Autónoma de México



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 esta 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.

CONTENIDO

INTRODUCCION

ELASTICIDAD -Deformaciones Elásticas 2 -Fuerzas Externas 5 -Componentes de Esfuerzo 5 -Ley de Hooke 11 -Teoremas Generales 13 -Ecuaciones Diferenciales de Equilibrio 13 -Condiciones de Compatibilidad 14 -Determinación de Desplazamientos 18

ELASTICIDAD EN DISCOS QUE ROTAN

-Ecuaciones Generales en Coordenadas Polares	19
-Distribución Simétrica de Esfuerzos Alrededor	
de un Eje.	23
-Componentes de Deformación en Coordenadas	
Polares.	28
METODOS USADOS PARA CALCULAR DEFORMACIONES DE DISCOS EN ROTACION	
-Método de M. Grubler	31
-Método de H. Haerle y Donath	37
-Método de H.M. Martin y Fischer	45
-Método de Hodkinson	49

PAGINA

PAGINA

USO DE LA COMPUTADORA EN EL CALCULO DE DEFORMACIONES DE DISCOS EN ROTACION

-Desarrollo de un Programa que Soluciona Todo	
Tipo de Perfil de Disco.	54
-Aplicación del Programa a un Perfil Determinado.	68
-Aplicación del Programa a un Perfil Propuesto.	71
CONCLUSIONES Y RECOMENDACIONES	77
BIBLIOGRAFIA	80
AGRADECIMIENTOS	82

INTRODUCCION

Actualmente, los sistemas de cómputo juegan un papel preponderante en la solución de los problemas generados por la física. El trabajo que se presenta, se avoca a la solución de uno de éllos, el cual está relacionada con la teoría de esfuerzos, en particular la elasticidad. Este trabajo forma parte del programa de "Ultracentrífugas", del Instituto de Física de la Universidad Nacional Autónoma de México.

El objetivo fundamental es el cálculo de las deformaciones que sufre un disco sujeto a la acción de fuerzas al girar a grandes velocidades, este disco, se usa como tapa de un cilindro; sus deformaciones son tales que no rebasan un cierto valor permitido por el cilindro mismo. El probl<u>e</u> ma se resuelve en base a métodos desarrollados a principios de este siglo, los cuáles obtienen resultados aproximados, a partir de diferentes hipótesis.

El programa que se propone, es capaz de predecir las d<u>e</u> formaciones que sufre el disco al rotar, asociándole un perfil condicionado al original, bajo ciertas relaciones matem<u>á</u> ticas.

ELASTICIDAD

(2) "La elasticidad es una propiedad fundamental de todas las substancias de la naturaleza". La elasticidad de los cuerpos ha sido usada sin bases matemáticas desde los tiempos prehistóricos en muchos tipos de construcciones y en to dos los instrumentos y herramientas de la vida diaria. A pesar de que la utilización de las propiedades elásticas se remonta a tiempos inmemoriables, el primer intento científi co para fundamentarlas lo encontramos hasta 1638 en el libro de Galileo Galilei, titulado: "Diálogos acerca de dos Nuevas Ciencias", porteriormente el inglés Robert Hooke, so lucionando el anagrama "CEIIINOSSSTUV": UT TENSIO SIC VIS (para tu conocimiento y para quién lo comprenda, la tensión si lo deseas, puedes hacerla), encontró la ley fundamental de la elasticidad, años después Daniel Bernoulli y Euler dieron las ecuaciones que actualmente son usadas en los cál culos de elasticidad.

En 1818 el francés Navier dió la teoría general de la elasticidad y postuló las ecuaciones de equilibrio y movimiento; esta teoría fué desarrollada por Cauchy y Poisson, aplicándola al estudio de la propagación de ondas sonoras en medios elásticos. A principios del siglo XIX, Lagrange y Sophie Germaín, resolvieron el problema de la curvatura y vibraciones de platos elásticos delgados, valiéndose de algunas características de ese tipo de cuerpos; simplificaron

considerablemente la formulación y solución de los problemas debidos a las deformaciones producidas por la acción de fue<u>r</u> zas externas, sin profundizar en la esencia de los fenómenos microscópicos que ocurrían en el material.

Deformaciones Elásticas.

"Toda estructura posee en un cierto grado, la propiedad de la elasticidad".

Las deformaciones elásticas de una estructura, son aquéllas que desaparecen completamente una vez que se han suprimido las fuerzas externas que las producen; las deformaciones que no cumplen con este principio son llamadas deformaciones plásticas.

La deformación elástica de un sólido puede estudiarse, determinando la relación esfuerzo-deformación, en muchos casos, las pequeñas deformaciones son proporcionales al esfue<u>r</u> zo (Ley Hooke), matemáticamente se expresa como:

(1 - 1)

donde

1 = 1ongitud

 $\Delta l = incremento de longitud,$

 σ = esfuerzo,

E = módulo de elasticidad.

Otra característica elástica es la tensión máxima que puede aplicarse a un objeto, antes de que se deforme plást<u>i</u> camente; esta tensión, esfuerzo de rompimiento o valor de rompimiento, dado en la Figura 1, para un metal ha probado estar influenciado por las condiciones de las pruebas para su determinación por lo que se convierte en una característ<u>i</u> ca "proceso de memoria" de menor importancia teórica.



Figura 1. Deformación porcentual en función del esfuerzo para el acero.

Aquí supondremos que la materia de un cuerpo elástico, es homogénea, de tal manera que el elemento mas pequeño saca do del cuerpo, posea las mismas propiedades físicas que el cuerpo mismo, para simplificar la discusión aún mas, conside-

raremos que el cuerpo es isotrópico, es decir, que las propiedades elásticas son las mismas en todas direcciones.

Las estructuras materiales, usualmente, no satisfacen las suposiciones anteriores, un material importante como el acero, cuando se estudia con el microscopio, parece estar formado de cristales de varios tipos y con diferentes orientaciones, el material está lejos de ser homogéneo, sin embar go, la experiencia demuestra que soluciones de la teoría de elasticidad basadas en las suposiciones de homogeneidad e isotropía, pueden ser usadas en estructuras de acero con gran exactitud. La explicación de ésto, es que los cristales son pequeños, y mientras que las propiedades elásticas de un sólo cristal pueden ser distintas en las diferentes direccio nes, los cristales están normalmente distribuidos al azar y con ésto, las propiedades elásticas de grandes piezas, representan promedios de las propiedades de cada uno de éllos, tanto más grande sea la diferencia entre las dimensiones geo métricas que definen la forma de cuerpo, y las dimensiones de un sólo cristal, mejor será el éxito que tenga la proposición de homogeneidad usada, asi mismo, si los cristales están orientados al azar, el material puede ser usado como isotrópi co.

Cuando debido a ciertos procesos tecnológicos como el balanceo, prevalece una cierta orientación de los cristales del metal, las propiedades elásticas del mismo, son distintas

en las diferentes direcciones y la condición de anisotropía debe considerarse. Este tipo de condición se tiene sobre el cobre rolado.

Fuerzas Externas.

Existen dos tipos de fuerzas externas que pueden actuar sobre un cuerpo:

- i) Se les llama fuerzas superficiales a las fuerzas distribuidas sobre la superficie; como la presión de un cuerpo sobre el otro, la presión hidrostática, etc.
- ii) Se les denomina fuerzas de cuerpo a las fuerzas dis tribuidas sobre el volumen de un cuerpo; como las fuerzas gravitacionales, magnéticas, δ en el caso de un cuerpo en movimiento, la fuerza inercial.

Además, las fuerzas llamadas superficiales al proyectarse sobre los ejes coordenados, son denotados por F_x , F_y , F_z , dependiendo del eje que se trate; a las componentes de las fuerzas por unidad de volumen, se les denota por: $F_{\bar{x}}$, $F_{\bar{y}}$ y $F_{\bar{z}}$.

Componentes de Esfuerzo.

En general, el esfuerzo en un elemento de superficie, no actúa normalmente a élla, pero tiene componentes tanto nor males como tangenciales al plano; consideremos un elemento de volumen en un sistema de referencia, de ejes "x", "y", "z", mutuamente ortogonales, los esfuerzos que actúan en los tres planos normales a éstos, los cuáles pasan a través de un punto en el centro del elemento de volumen, nos darán nu<u>e</u> vos componentes de esfuerzos, éstas se denotarán por las letras σ_x , σ_y , σ_z , τ_{xy} ...etc., donde la primera letra en el subíndice denota la dirección del esfuerzo y la segunda, define el plano en el cual actúa, la notación que se usará en este trabajo, la presentamos en la tabla I.

Consideremos ahora como cúbico, al elemento de volumen alrededor del punto P y con sus caras normales a sus ejes. Figura 2.



Figura 2. Diagrama de las direcciones de los esfuerzos en un elemento sólido.

TABLA I

NOMECLATURA USADA A LO LARGO DE ESTE TRABAJO

Nombre	Símbolo
Coordenadas cartesianas	
Esfuerzo normal	$\sigma_x, \sigma_y, \sigma_z$
Esfuerzo transversal	[†] yz, [†] zx, [†] xy
Deformacion normal	^e x, ^e y, ^e z
Deformación transversal	γ_{yz} , γ_{zx} , γ_{xy}
Dilatación	Δ
Coordenadas cilíndricas	
Esfuerzo normal	^σ r ^{, σ} θ ^{, σ} z
Esfuerzo transversal	$\tau_{\theta z}, \tau_{zr}, \tau_{r}$
Deformación normal	$c_r, c_{\theta}, \epsilon_z$
Constantes elásticas	
Módulo de Young	Е
Constante de Poisson	ν
Módulo de rígidez	G

Por ejemplo para los lados perpendiculares al eje "Y", la componente normal de esfuerzo que actúa, se denota por σ_y donde, el subíndice y, indica que el esfuezo está actuando en un plano normal al eje. El esfuezo normal es tomado como positivo cuando produce tensión y negativo cuando produce compresión.

El esfuerzo cortante se divide en dos componentes para lelas a los ejes coordenados; por ejemplo; si consideramos otra vez los lados perpendiculares al eje "y", la componente en la dirección x, es denotada por τ_{yx} y en la dirección z por τ_{yz} .

Las direcciones de las componentes del esfuerzo corta<u>n</u> te son tomadas como positivas en el sentido de los ejes coo<u>r</u> denados. Siguiendo con esta regla, la dirección positiva de todas las componentes de esfuerzo que actúan en el lado der<u>e</u> cho del elemento de volúmen, Figura 2, coinciden con las direcciones positivas de los ejes coordenados; todas las dire<u>c</u> cciones tomadas como positivas en el lado derecho del eleme<u>n</u> to, serían tomadas como negativas, en el lado izquierdo del mismo.

De lo anterior, vemos que para cada par de lados paralelos de un elemento de volúmen, Figura 2, sólo es necesario un símbolo para denotar las componentes normales de esfuerzo de corte. Para describir los esfuerzos que actúan en los seis lados del elemento de volumen, son necesarios tres símbo

los para esfuerzos normales σ_x , σ_y , σ_z y seis mas para esfue<u>r</u> zos de corte (τ_{xy} , τ_{yx} , τ_{xz} , τ_{zx} , τ_{yz} , τ_{zy}). Mediante cons<u>i</u> deraciones de equilibrio, la cantidad de símbolos para esfue<u>r</u> zos de corte puede ser reducida a tres⁽¹⁾, ya que $\tau_{xy} = \tau_{yx}$, $\tau_{zy} = \tau_{yz}$, ... etc.

Al discutir la deformación de un cuerpo elástico, se deberá suponer que hay suficientes restricciones como para prevenir que el cuerpo se mueva como un cuerpo rígido, de tal forma que no puedan existir desplazamientos de partículas; sin una deformación del mismo.

Aquí sólo trataremos deformaciones pequeñas como las que ocurren en estructuras fabricadas. Los pequeños desplazamientos de partículas de un cuerpo deformado, serán descom puestas en componentes u, v, w paralelas a los ejes coordenados. Se supondrá que estas componentes, son cantidades p<u>e</u> queñas que varían en forma contínua sobre el volumen del cue<u>r</u> po.

Consideremos un elemento diferencial dxdydz de un cue<u>r</u> po elástico, Figura 3.

Si el cuerpo sufre una deformación, en donde u, v, w son las componentes de desplazamiento del punto O, el despl<u>a</u> zamiento en la dirección x de un punto adyacente A en el eje x es:

 $m + \frac{\delta m}{\delta} dx$

donde el incremento $\frac{\delta u}{\delta x}$ dx de la función u, se efectúa en la coordenada "x", entonces el incremento de longitud del elemento OA, debido a la deformación, es $\frac{\delta u}{\delta x}$ dx, de ahí que la elongación unitaria del punto O en la dirección x es $\frac{\delta u}{\delta x}$, así puede demostrarse que las elongaciones unitarias en las direcciones "y"y"z", están dadas por las derivadas $\frac{\delta v}{\delta y}$ y $\frac{\delta w}{\delta z}$



Figura 3. Elemento diferencial de un cuerpo elástico.

Consideremos ahora, la distorsión del ángulo entre los elmentos "OA" y "OB", Figura 4. Si u, v son los desplazamie<u>n</u> tos del punto O en las direcciones "x","y", los desplazamientos del punto "A" en la dirección "y" v del punto "B" en la dirección "x" son v + $\frac{\delta v}{\delta x}$ dx, u + $\frac{\delta u}{\delta y}$ dy respectivamente, deb<u>i</u>

do a estos desplazamientos, la nueva dirección O' A' del el<u>e</u> mento IA, está inclinada respecto a su dirección inicial por el ángulo indicado en la Figura 4, es igual $\frac{\delta v}{\delta x}$; de igual fo<u>r</u> ma, la dirección O'B' está inclinada con respecto a OB por el ángulo $\frac{\delta u}{\delta y}$.



Figura 4. Diagrama de desplazamientos en las direcciones x, y.

De lo anterior se deduce que el ángulo inicial AOB, entre los dos elementos OA y OB varía, debido al incremento del ángulo $\frac{\delta v}{\delta x} + \frac{\delta u}{\delta y}$. Esta es la deformación de corte entre los planos xz y yz.

Las deformaciones de corte entre los planos xy y xz ó yx y yx pueden obtenerse de igual forma. Usaremos la letra ε para elongaciones unitarias y la letra γ para deformaciones de corte unitaria. Para indicar las direcciones de deformación, usaremos los mismos subíndices para estas letras, que los usados para los componentes de esfuerzo.

De lo anterior:

 $E_x = \frac{\delta u}{\delta x}$ $E_y = \frac{\delta u}{\delta y}$ $\gamma_{xy} = \int \frac{1}{\sqrt{y}} + \frac{\sqrt{y}}{\sqrt{y}} \quad \gamma_{xy} = \int \frac{1}{\sqrt{y}} + \frac{1}{\sqrt{y}}$

Las seis cantidades anteriores, son conocidas como las componentes de deformación.

Ley de Hooke

A las relaciones entre las componentes de esfuerzo y las de deformación, que han sido establecidas experimentalmente, se les conoce como Ley de Hooke.

Imaginemos un paralelepípedo rectangular con sus lados paralelos a los ejes coordenados y sometido a la acción del esfuerzo normalo distribuido uniformemente sobre dos lados opuestos; se puede demostrar⁽¹⁾ que en el caso de un material isotrópico, estos esfuerzos normales, no producen distorsión en los ángulos del elemento. La magnitud de la elongación unitaria del elemento, está dada por la ecuación:

Ex = JI E

Esta ecuación define el módulo elástico E. Un aumento del elemento en la dirección "x", está acompañado por contracciones laterales; lo que define la razón de Poisson v

$$\mathcal{E}_{\gamma = -\gamma} \underbrace{\mathbf{f}_{\mathbf{x}}}_{\mathbf{E}} = -\gamma \underbrace{\mathbf{f}_{\mathbf{x}}}_{\mathbf{E}}$$
(1-4)

Para el aluminio, dicha constante se toma como $0.33^{(7)}$.

Las ecuaciones anteriores, pueden ser usadas para compresiones simples. Dentro de los límites elásticos, el módulo de elasticidad y la constante de Poisson en la compresión son los mismos que en la tensión.

Ahora, si el elemento anterior está sujeto a la acción de esfuerzos normales σ_x , σ_y , σ_z distribuidos uniformemente a los lados, las componentes resultantes de deformación, se pueden obtener usando las ecuaciones (1-3) y (1-4).

Experimentalmente se ve que para obtenerlas, se tienen que superponer las componentes de deformación producidas por cada uno de los tres esfuerzos, mediante este método se encuentran las ecuaciones:

(1 - 3)

$$\begin{cases} \mathbf{E}_{\mathbf{x}} = \frac{1}{\mathbf{E}} \left[\mathbf{\sigma}_{\mathbf{x}} - \mathbf{V} \left(\mathbf{\sigma}_{\mathbf{y}} + \mathbf{\sigma}_{\mathbf{z}} \right) \right] \\ \mathbf{E}_{\mathbf{y}} = \frac{1}{\mathbf{E}} \left[\mathbf{\sigma}_{\mathbf{y}} - \mathbf{V} \left(\mathbf{\sigma}_{\mathbf{x}} + \mathbf{\sigma}_{\mathbf{z}} \right) \right] \\ \mathbf{E}_{\mathbf{z}} = \frac{1}{\mathbf{E}} \left[\mathbf{\sigma}_{\mathbf{z}} - \mathbf{V} \left(\mathbf{\sigma}_{\mathbf{x}} + \mathbf{\sigma}_{\mathbf{y}} \right) \right]$$
(1-5)

Posteriormente, usando este método, se calculan las d<u>e</u> formaciones totales y los esfuerzos producidos por algunas fuerzas.

Este método es válido, en tanto las deformaciones sean pequeñas y los correspondientes desplazamientos sean tan p<u>e</u> queños que no afecten esencialmente, la acción de las fuerzas externas. En forma tensorial, se escribe $\mathbf{v}_{\mathbf{r}}$: $\mathbf{v}_{\mathbf{r}}$: de donde las ecucaciones (1-5) son la expresión general de la Ley de Hooke en el caso de materiales isotrópicos.

Teoremas Generales

Ecuaciones Diferenciales de Equilibrio.

En los incisos anteriores, hemos considerado el esfuerzo en un punto del cuerpo elástico, consideremos ahora la v<u>a</u> riación de los esfuerzos al cambiar la posición del punto; para este propósito se estudiaran las condiciones de equilibrio de un paralelepípedo rectangular de lados δx , δy , δz , Figura 5. Las componentes de esfuerzo que actúan en los lados de este elemento, están consideradas en el centro de cada lado y sus direcciones positivas se ven en la figura.



Figura 5. Diagrama de las componentes de esfuerzo en un elemento de volumen.

Aquí tomamos en cuenta los pequeños cambios de las com ponentes de esfuerzos debidos a los incrementos δ_x , δ_y , δ_z de las coordenadas, al calcular las fuerzas que actúan sobre los elementos, consideramos los lados también como pequeños; la fuerza se obtiene multiplicando al esfuerzo en el centro del lado, por el área del lado mismo, si denotamos por \bar{x} , \bar{y} , \bar{z} a las componentes de esta fuerza por unidad de volúmen del elemento, entonces la ecuación de equilibrio que se obti<u>e</u> ne al sumar todas las fuerzas que actúan en la dirección "x", es:

$\left(\mathbf{5}_{\mathbf{x}} + \frac{\mathbf{5}_{\mathbf{x}}}{\delta_{\mathbf{x}}} \delta_{\mathbf{x}} - \mathbf{5}_{\mathbf{x}} \right) \delta_{\mathbf{y}} \delta_{\mathbf{z}} + \\ + \left(\mathbf{2}_{\mathbf{x}\mathbf{y}} + \frac{\mathbf{5}_{\mathbf{z}}}{\delta_{\mathbf{y}}} \delta_{\mathbf{y}} - \mathbf{2}_{\mathbf{x}\mathbf{y}} \right) \delta_{\mathbf{x}} \delta_{\mathbf{z}} + \\ + \left(\mathbf{2}_{\mathbf{x}\mathbf{z}} + \frac{\mathbf{5}_{\mathbf{x}\mathbf{z}}}{\delta_{\mathbf{y}}} \delta_{\mathbf{z}} - \mathbf{Z}_{\mathbf{x}\mathbf{z}} \right) \delta_{\mathbf{x}} \delta_{\mathbf{y}} + \mathbf{X} \delta_{\mathbf{x}} \delta_{\mathbf{y}} \delta_{\mathbf{z}} = \mathbf{0}$

Las otras dos ecuaciones de equilibrio se encuentran bajo el mismo criterio; estas ecuaciones se pueden escribir de la siguiente manera:

$$\begin{pmatrix} \int \overline{f_{1}} + \int \frac{\partial 2_{yy}}{\delta t} + \int \frac{\partial 2_{yy}}{\delta t} + \frac{\partial 2_{yy}}{\delta t} + \overline{X} = 0 \\ \frac{\partial \overline{f_{y}}}{\delta y} + \int \frac{\partial 2_{yy}}{\delta t} + \int \frac{\partial 2_{yy}}{\delta t} + \overline{Y} = 0 \\ \frac{\partial \overline{f_{y}}}{\delta t} + \int \frac{\partial 2_{yy}}{\delta t} + \frac{\partial 2_{yy}}{\delta t} + \overline{Z} = 0 \end{pmatrix}$$
(1-6)

estas ecuaciones deben satisfacerse en cualquier punto del volúmen del cuerpo, ya que como los esfuerzos varían sobre el volúmen del mismo y en su superficie, éstos deben estar en equilibrio con las fuerzas externas que actúan sobre la superficie del cuerpo.

Condiciones de Compatibilidad

Las seis componentes de deformación (ε_x , ε_y , ..., γ_{xy}) en cada punto, están totalmente determinadas por las tres funciones u, v, w que representan las componentes de desplazamiento, de aquí que las componentes de deformación no pueden ser tomadas arbitrariamente como funciones de x, y, z

ya que estan sujetas a las relaciones que se siguen de las ecuaciones (1-2). Así, de esas ecuaciones se tiene:

$$\frac{\delta^2 \varepsilon_x}{\delta y^2} = \frac{\delta^3 u}{\delta x \delta y^2} \cdot \frac{\delta^2 \varepsilon_y}{\delta x^2} = \frac{\delta^3 u}{\delta x \delta y^2} + \frac{$$

de donde:

$$\frac{\int \tilde{\xi}_{x}}{\int g^{2}} + \frac{\int^{2} \tilde{\xi}_{x}}{\int x^{2}} = \frac{\int^{2} \gamma_{xy}}{\int x \delta_{y}}$$
(1-7)

Se pueden obtener dos ecuaciones mas, mediante el intercambio cíclico de las letras x, y, z.

Derivando estas ecuaciones y luego sumándolas⁽¹⁾, obt<u>e</u> nemos:

$$2\frac{\delta^{2} \mathcal{E}_{x}}{\delta y \mathcal{S}_{z}} = \frac{\delta}{\mathcal{S}_{x}} \left(-\frac{\mathcal{S} \mathcal{Y}_{ya}}{\delta x} + \frac{\mathcal{S} \mathcal{Y}_{xa}}{\mathcal{S}_{y}} + \frac{\mathcal{S} \mathcal{Y}_{xy}}{\delta z} \right)$$
(1-8)

Se encuentran dos relaciones más de este tipo intercam biando cíclicamente a x,y,z. Así, llegamos a seis ecuaciones diferenciales (1-7) y (1-8), entre las componentes de deformación, las cuáles se deben cumplir en base a las ecua ciones (1-2).

A estas ecuaciones diferenciales, se les denomina condiciones de compatibilidad. Usando la Ley de Hooke, ecuación (1-5), estas condiciones pueden ser transformadas a relaci<u>o</u> nes entre las componentes de esfuerzo, tomando por ejemplo la condición

$$\frac{\int E_{v}}{\int e^{v}} + \frac{\int E_{z}}{\int r^{2}} = \frac{\int Y_{yz}}{\int r dz}$$
(1-9)

y usando las ecuaciones (1-5) y la relación $\binom{1}{1}$:

$$\gamma = \frac{2(1+\nu)}{\epsilon} \sigma_z = \frac{2(1+\nu)z}{\epsilon}$$
(1-10)

encontramos:

$$E_{Y} = \frac{1}{E} \left[\sigma_{Y} - \nu \left(\sigma_{x} + \sigma_{z} \right) \right]$$

$$E_{z} = \frac{1}{E} \left[\sigma_{z} - \nu \left(\sigma_{x} + \sigma_{y} \right) \right]$$

$$Y_{yz} = \frac{2(1+\nu)\tau_{yz}}{E}$$

Las condiciones de compatibilidad contienen sólo derivadas de segundo orden de las componentes de esfuerzo, de aquí que si las fuerzas externas son tales que las ecuaciones de equilibrio (1-6) junto con las condiciones de front<u>e</u> ra (1-7) se pueden satisfacer, ya sea tomando las componentes de esfuerzo como constantes ó como funciones lineales de las coordenadas, entonces las ecuaciones de compatibilidad quedan satisfechas identicamente y ese sistema de esfuerzos, es la solución correcta del conjunto de ecuaciones.

Determinación de Desplazamientos

Una vez encontradas las componentes de esfuerzo de las ecuaciones anteriores, se calculan las componentes de defo<u>r</u> mación⁽¹⁾, mediante la Ley de Hooke (1-5) y (1-10); las ecu<u>a</u> ciones (1-2) se usan para calcular los desplazamientos u, v, w; derivándolas con respecto a x, y, z obtenemos dieciocho ecuaciones con dieciocho segundas derivadas. Para u, por ejemplo, obtenemos:

 $\frac{E_{\mu}}{F_{\mu}} = \frac{ST_{\mu\nu}}{S_{\mu}} - \frac{SE_{\nu}}{S_{\nu}} - \frac{SE_{\nu}}{S$ $\frac{\int_{-\infty}^{2} = \frac{\int_{-\infty}^{2} \frac$ (1 - 11)

Mediante intercambio cíclico de las letras x, y, z, se obtienen las otras dos componentes de desplazamiento v, w. Es obvio, que u, v, w pueden obtenerse mediante una doble integración de estas ecuaciones. Las constantes de integración no serán otra cosa que la suma de funciones lineales en x, y, z; evidentemente, esas funciones pueden sumarse a u, v, w, sin que esto afecte a ecuaciones del tipo (1-11).

ELASTICIDAD EN DISCOS QUE ROTAN

Ecuaciones Generales en Coordenadas Polares

En la discusión de esfuerzos en anillos circulares y discos, es ventajoso el uso de las coordenadas polares; la posición de un punto en el plano medio de un plato, queda ahí definida tan sólo por la distancia al origen O, por el ángulo o y por un cierto eje Ox definido en el plano, Fig<u>u</u> ra 6.

Consideremos el equilibrio de un pequeño elemento abcd cortado al plato, por las secciones radiales Oc y Ob perpe<u>n</u> diculares al mismo y por dos superficies cilíndricas ad y bc



Con radios r y r + dr, normales al plato. Las componentes de esfuerzo normal en la dirección radial se donotaran por σ_r y las componentes de esfuerzo normal en la dirección tangencial, por σ_{θ} . Para la componente de esfuerzo cortante se usará $\tau_{r\theta}$. Las direcciones positivas de las componentes de esfuerzo, están indicadas en la figura anterior.

Suponiendo que los esfuerzos están uniformemente distribuidos sobre los lados de un pequeño elemento, la fuerza normal en la dirección radial que actúa en el lado "ad" del elemento, es $\sigma_r r d\theta$ (el grosor del plato está tomado como unitario). La fuerza normal en el lado "bc" del elemento, tomando en cuenta la variación de la componente de esfuerzo σ_r , es:

 $(\sigma_r + d\sigma_r dr)(r + dr) d\Theta$

Las fuerzas normales que actúan en los lados "ab" y "cd" son: $\sigma_{\theta} dr y (\sigma_{\theta} + \frac{\delta \sigma_{\theta}}{\delta \theta} d\theta) dr$, respectivamente, dando una resultante en la dirección radial, igual a $\sigma_{\theta} dr d\theta$ (donde ha sido despreciada una pequeña cantidad de orden superior), las fuerzas cortantes que actúan en los lados "ab" y "cd" del elemento, dan una fuerza resultante en la dirección radial igual a:



También, se ha supuesto que hay una fuerza de cuerpo R por unidad de volumen actuando en la dirección radial; entonces, la fuerza de cuerpo que actúa en el elemento abcd es Rrdrdø, sumando todas las fuerzas en la dirección radial encontramos las siguientes ecuaciones de equilibrio:

(O++ dr)(r+dr)d0- J+rd0-

 $-\sigma_{\theta} dr d\theta + (\frac{dZ}{dP} - Rr) dr d\theta = 0$

En forma análoga, se puede encontrar la ecuación de equilibrio del elemento en la dirección tangencial; despreciando pequeñas cantidades de orden mayor y cancelando el factor drde, las dos ecuaciones se reducen a:

$$\frac{\delta\sigma_{\tau}}{\delta\gamma} + \frac{1}{2}\frac{\delta\tau}{\delta\varphi} + \frac{\sigma_{\tau}}{\varphi} + R = 0$$

$$\frac{1}{2}\frac{\delta\sigma_{\tau}}{\delta\varphi} + \frac{\delta\tau}{\delta\gamma} + \frac{2\tau}{\varphi} = 0$$
(2-1)

Si no existe fuerza de cuerpo R, la función de esfuerzo $\phi(\mathbf{r}, \mathbf{0})$, se usará en la solución de las ecuaciones (2-1). Sustituyendo, se puede probar que estas ecuaciones se sati<u>s</u> facen tomando:

Cualquier función ϕ de r y θ sustituida en las ecuaciones (2-2), dan las componentes de esfuerzo que satisfacen las ecuaciones de equilibrio (2-1) cuando R = 0; para obtener una distribución de esfuerzos en un cuerpo elástico, se debe satisfacer también, la condición de compatibilidad, en el caso de coordenadas cartesianas, esta condición requiere **que** la función de esfuerzos satisfaga la ecuación:

$$\frac{\delta \phi}{\delta x^{4}} + 2 \frac{\delta \phi}{\delta x^{5} y^{2}} + \frac{\delta \phi}{\delta y^{4}} = 0 \qquad (2-3)$$

Para nuestro propósito, necesitamos transformar esta ecuación a coordenadas polares, la relación entre coordenadas polares y cartesianas es:

$$r^{1} = x^{2} + y^{2}$$
; $\theta = \arctan(\frac{x}{x})$

de donde:

$\frac{\partial \Theta}{\partial x} = -\frac{Y}{Y^2} = -\frac{Sen}{Y} \Theta$	$\frac{\delta \Theta}{\delta \gamma} = \frac{x}{\gamma} = \frac{\cos \Theta}{\gamma}$
$\oint_{X} \mathbf{r} = Cos \boldsymbol{\Theta}$	$\frac{\delta r}{\delta y} = \frac{y}{r} = Sen \Theta$

Dado esto, y considerando a ϕ como función de r, θ se tiene:

Para encontrar la segunda derivada con respecto a x, sólo repetimos la operación anterior, con ésto la ecuación (2-3) se transforma en(7):

 $(\frac{1}{2} + \frac{1}{2}\frac{1}{2} + \frac{1}{2}\frac{1}{2}\frac{1}{2})(\frac{1}{2}\frac{1}{2} + \frac{1}{2}\frac{1}{2}\frac{1}{2}\frac{1}{2}\frac{1}{2})$ (2 - 4)

De algunas soluciones de esta ecuación diferencial par cial, obtenemos soluciones a problemas de dos dimensiones en coordenadas polares para diferentes condiciones de frontera.

Distribución Simétrica de Esfuerzos Alrededor de <u>un Eje</u>

Si la distribución de esfuerzos es simétrica con respecto al eje perpendicular al plano xy, Figura 6, las componentes de esfuerzo no dependen de 0 y son funciones de r solamente, de la simetría se sigue también que el esfuerzo cortante $\tau_{r\theta}$, debe desaparecer, entonces, solamente la primera de las dos ecuaciones de equilibrio (2-1) permanece, y se tiene:

 $\frac{d\sigma_r}{dr} + \frac{\sigma_r - \sigma_0}{r} + R = 0$

(2 - 5)

Si la fuerza de cuerpo R es 0, debemos usar la función de esfuerzo ϕ , tomando en cuenta la simetría, esta función depende sólo de r y la ecuación de compatibilidad (2-4) se convierte en:

 $\left(\frac{1}{2} + \frac{1}{2} \frac{1}{2} \frac{1}{2} \right) \left(\frac{1}{2} \frac{1}{2} + \frac{1}{2} \frac{1}{2} \frac{1}{2} \frac{1}{2} \right) =$

(2-6)

=<u>1</u><u>4</u>+<u>2</u><u>6</u><u>4</u>,-<u>1</u><u>6</u><u>4</u>+<u>1</u><u>6</u><u>4</u>=0

La solución⁽¹³⁾ a esa ecuación tiene cuatro constantes de integración, que deben de ser determinadas de las condiciones de frontera, sustituyendo, se puede comprobar⁽⁷⁾ que:

$$\Phi = A \log r + Br^2 \log r + Cr^2 + D \qquad (2-7)$$

es la solución general. Las soluciones a todos los problemas de distribución de esfuerzos simétricos, sin fuerzas de cuerpo, pueden ser obtenidas de aquí. Las componentes de esfuerzo correspondientes de las ecuaciones (2-2) son:

 $\sigma_{r} = \frac{1}{7} \frac{d\Phi}{dr} = \frac{A}{r^{2}} + B(1+2\log r) + 2C$ $\sigma_{0} = \frac{d^{2}\Phi}{dr^{2}} = \frac{A}{r^{2}} + B(3+2\log r) + 2C \qquad (2-8)$ $\tau_{ra} = 0$

Si no existe ningún agujero en el origen de las coordenadas, las constantes A, B desaparecen, ya que de no ser así, las componentes de esfuerzo (2-8), se volverían infinitas cuando r = 0.

Si existe un agujero en el origen, se pueden obtener soluciones diferentes a las obtenidas para funciones unifo<u>r</u> mes o compresiones, a partir de las ecuaciones (2-8).

Por ejemplo, tomando B = 0, se tiene:



Esta solución se podría adaptar a que representara la distribución de esfuerzos en un cilindro hueco sometido a presión uniforme en las caras externa e interna.



Figura 7. Distribución de esfuerzos en un corte lateral de cilindro. Sean a y b los radios interior y exterior del cilindro, y P_i y P_o las presiones, uniformes tanto internas como externas, entonces, las condiciones de frontera son:

$$\sigma_r = -P_i$$
 $\sigma_r = -P_i$ (2-10)

Sustituyendo ésto en la primera de las ecuaciones (1-9), se tienen los valores de A y C tales que:

$$-R=A+1C ; -R=A+1C$$

de donde:

$$A=\underline{ab}^{+}(\underline{R}-\underline{R}) ; 2C=\underline{Ra}^{+}-\underline{Rb}^{+}$$

$$b^{+}a^{+} b^{+}-a^{+}$$

Reemplazando Esto en las ecuaciones (2-9), se obtienen las siguientes expresiones para las componentes de esfuerzo:

 $\sigma_{r} \frac{\alpha^{2}b^{2}(B-B)}{\gamma^{2}(b^{2}-\alpha^{2})} + \frac{B\alpha^{2}-Bb^{2}}{b^{2}-\alpha^{2}}$ $\sigma_{\theta} = -\frac{\alpha^{2}b^{2}(B-B)}{\gamma^{2}(b^{2}-\alpha^{2})} + \frac{B\alpha^{2}-Bb^{2}}{b^{2}-\alpha^{2}}$ (2-11)

Es interesante notar que la suma $\sigma_r + \sigma_{\theta}$ es constante, a través del grosor de la pared del cilindro. De aquí que los esfuerzos σ_r y σ_{θ} produzcan contracción o extensión uniforme en la dirección de los ejes del cilindro, mientras que secciones perpendiculares a estos ejes, permanecen igua les, por lo que la deformación producida por los esfuerzos (2-11) en un elemento del cilindro cortado por dos secciones adyacentes, no interfiere con la deformación de dos ele mentos vecinos, y es justificable, considerar al elemento bajo las condiciones de esfuerzo plano como lo hicimos en la discusión anterior.

En el caso particular, cuando $P_0 = 0$, es decir, el cilindro está solamente sometido a presión interna, las ecuaciones (2-11) dan:

 $\sigma_{-\frac{\alpha^{2}f_{1}^{2}}{b^{2}-\alpha^{2}}}\left(1-\frac{b^{2}}{r^{2}}\right)$ $\sigma_{-\frac{\alpha^{2}f_{1}^{2}}{b^{2}-\alpha^{2}}}\left(1-\frac{b^{2}}{r^{2}}\right)$

(2 - 12)

(2 - 13)

Estas ecuaciones demuestran que σ_r es siempre un esfuerzo de compresión y σ_{θ} es un esfuerzo de tensión. E1 ú1 timo es el mas grande en la superficie interior del cilindro, donde:

$$(\sigma_{\bullet})_{\mu_{A}\nu} = \frac{P(\alpha^{2} + b^{2})}{b^{2} - \alpha^{2}}$$

es siempre numéricamente mayor que la presión inter $(\sigma_{\theta})_{\max}$

na y se aproxima a esta cantidad, cuando b aumenta de tal forma que no se puede reducir a un valor menor P_i , no impor tando la cantidad de material agregado en la superficie del cilindro⁽⁷⁾.

Componentes de Deformación en Coordenadas Polares,

Sean u y v las componentes de los desplazamientos en las direcciones radial y tangencial respectivamente. Si u es el desplazamiento radial de lado "ad" del elemento "abcd", Figura 6, el desplazamiento radial de lado "bc" es u + $\frac{\delta u}{\delta r}$ du, entonces la elongación unitaria del elemento "abcd" en la d<u>i</u> rección radial, es:

E-_SM

(2 - 14)

Se debe hacer notar que la deformación en la dirección tangencial no depende solamente del desplazamiento "v", sino también del desplazamiento radial "u". Suponiendo por ejemplo, que los puntos "a" y "d" del elemento "abcd", Figura 6, tienen solamente el desplazamiento radial "u", la nueva longitud del arco ad es (r + u)d0 y la deformación en la dirección tangencial es:

 $(\underline{r}+\underline{w})d\theta-\underline{r}d\theta=\underline{w}$

La diferencia entre los desplazamientos tangenciales de los lados "ab" y "cd" del elemento "abcd" es $\frac{\delta v}{\delta \theta} d\theta$ y la defor mación tangencial debido al desplazamiento "v" es en consecuencia $\frac{\delta v}{r\delta \theta}$. La deformación tangencial es

$$\mathbf{E}_{\mathbf{0}} = \stackrel{\text{\tiny def}}{=} + \frac{1}{7} \stackrel{\text{\tiny def}}{\Theta}$$
(2-15)

Consideremos ahora la deformación transversal o disto<u>r</u> sión, sea a'b'c'd' la posición del elemento después de la d<u>e</u> formación, Figura 8



Figura 8. Componentes de deformación en un elemento de cilindro.

El ángulo entre las direcciones ad y a'd' es debido al desplazamiento radial u y es igual a $\frac{\delta u}{r\delta \theta}$, de igual manera,

el ángulo entre a'b' es igual a $\frac{\delta v}{\delta r}$.

Nótese que sólo parte de este ángulo (sombreado en la Figura) contribuye a la deformación transversal, y la otra parte, $\frac{V}{r}$ representa el desplazamiento angular debido a la rotación del elemento "abcd", tomado como cuerpo rígido, a<u>l</u> rededor del eje que pasa por O; entonces, el cambio total en el ángulo "dab", que representa la deformación transversal es:

$$\gamma_{-} = \frac{\delta \mu}{\delta \Theta} + \frac{\delta w}{\delta r} - \frac{w}{r}$$
(2-1)

Sustituyendo ahora estas expresiones para las compone<u>n</u> tes de deformación, ecuaciones (2-14), (2-15) y (2-16) en las ecuaciones (se supone que el esfuerzo es plano y no exi<u>s</u> te componente z, perpendicular al plano del plato), de la Ley de Hooke (1-5), se tiene:

 $\varepsilon_{\tau} = \frac{1}{E} (\sigma_{\tau} - \nu \sigma_{\bullet})$ $\varepsilon_{\bullet} = \frac{1}{E} (\sigma_{\bullet} - \nu \sigma_{\tau})$ $\gamma_{\tau} = \frac{1}{E} z_{\tau,\bullet}$ (2-17)

Con lo cual, finalmente, tenemos suficientes ecuaciones para determinar a u y v.

6)
NETODOS USADOS PARA CALCULAR DEFORMACIONES DE DISCOS EN ROTACION

El problema ha sido enfocado de diferentes maneras, que van desde el intentar resolver ecuaciones en derivadas pa<u>r</u> ciales mediante desarrollos en series hasta hacer aproximaciones por medio de gráficas y consideraciones de tipo fís<u>i</u> co; en el siguiente capítulo; se presentan los métodos mas usuales.

Método de M. Grübler

Este método^(1,6) supone que el espesor de las paredes del disco en rotación, es pequeño en comparación con su radio. Si los esfuerzos no varían sobre el grosor en cada sección del disco, el análisis para discos de espesor constante, se puede aplicar a aquéllos de espesor variable.

Si el grosor es constante, se aplica la ecuación (2-11), igualando la fuerza del cuerpo R a la fuerza inicial (despr<u>e</u> ciando el peso del disco), entonces

$$\mathbf{R} = \mathbf{J} \mathbf{w}^{2} \mathbf{r}$$
(3-1)

esta ecuación se puede escribir en la forma:

$$\frac{d}{dr}(r\Gamma r) - \Gamma \theta + \int w^2 r^2 = 0 \qquad (3-2)$$

y se satisface, si derivamos⁽¹⁾ las componentes de una función de esfuerzos F de la siguiente manera:

$$F=r\Gamma_{r} \qquad \int \frac{dE}{dr} + \int w^{2}r^{2} \qquad (3-3)$$

Ahora, las componentes de deformación en el caso simétrico son:

eliminando u de estas ecuaciones, se obtiene

$$E \bullet - Er + r \frac{dE \bullet}{dr} = 0 \qquad (3-4)$$

sustituyendo para las componentes de deformación, sus expr<u>e</u> siones en términos de las componentes de esfuerzo, ecuación (2-5) y aplicando la ecuación (3-3), encontramos que la fu<u>n</u> ción de esfuerzos F debe satisfacer:

$r^{2}d^{2}F + rdF - F + (3+J)gw^{2}r^{3} = O(3-5)$ dr dr

puede verificarse por sustitución, que la solución general de esta ecuación es:

$$\mathbf{F} = \mathbf{C}_{\mathbf{r}} + \frac{\mathbf{D}}{\mathbf{r}^{2}} - \left(\frac{\mathbf{3}+\mathbf{J}}{\mathbf{8}}\right) \mathbf{f} \mathbf{w}^{2} \mathbf{r}^{3} \qquad (3-6)$$

y de las expresiones (3-3) encontramos que:

las constantes de integración C y D se determinan de las condiciones de frontera.

En el caso de un disco de radio b con un agujero circu lar de radio a en el centro, las constantes de integración se obtienen de las condiciones de frontera interiores y exteriores, si no existen fuerzas que actúen en éllas, tenemos:

$$\mathbf{\overline{\Gamma}}_{\mathbf{r}+\mathbf{Q}} = \mathbf{O} , \ \mathbf{\overline{\Gamma}}_{\mathbf{r}} = \mathbf{O} \qquad (3-8)$$

mediante un desarrollo matemático⁽⁷⁾, se encuentra que el es fuerzo radial máximo se obtiene en r = \sqrt{ab} , donde:

$$(T_r)_{MAX} = \frac{3+J}{8} \mathcal{J}_{U}^* (b-a)^*$$

y el esfuerzo tangencial máximo en la frontera interna donde:

$$(T_{\bullet})_{\text{MAX}} = \frac{3+J}{8} \mathcal{P} \omega^2 \left(b^2 + \left(\frac{1-J}{3+J} \right) a^2 \right) (3-10)$$

este esfuerzo es mayor que $(\sigma_r)_{max}$. Cuando el radio a se aproxima a 0, el esfuerzo tangencial máximo se acerca a un valor dos veces más grande que para el disco sólido, es decir, haciendo un hoyo circular en el centro de un disco que rote se duplica el esfuerzo máximo. Aplicando ahora estas consideraciones a un disco de grosor variable h, y de radio r, la ecuación de equilibrio de un elemento⁽¹⁾ como se mue<u>s</u> tra en la Figura 6 es:

$$\frac{d}{dr}(hrr) - hre + hrw^2r^2 = 0 \quad (3-11)$$

esta ecuación se resuelve poniendo:

$$F = hr \sigma r \qquad h \sigma = \frac{dF}{dr} + h \rho w^2 r^2$$

donde F es llamada función de esfuerzos.

Sustituyendo estas expresiones para las componentes de esfuerzo en la ecuación de compatibilidad (3-4), se llega a la siguiente forma para la función F:

$$r^{*}dF + rdF - F + (3+J) p w^{2}hr^{*} - dr^{*} dr$$

$$-\frac{r}{h} \frac{dh}{dr} \left[rdF - JF \right] = 0$$
(3-12)

en el caso particular cuando el grosor varia de acuerdo con la ecuación:

$$h = Cr^n \tag{3-13}$$

Con C, n constantes, la ecuación (3-12), tiene la siguiente solución general(7):

$$\mathbf{F} = \mathbf{mr}^{\mathbf{n+3}} + \mathbf{Ar}^{\mathbf{r}} + \mathbf{Br}^{\mathbf{n}}$$
(3-14)

donde:

y

$$m = \frac{-(3+J) \beta w^2 C}{J n + 3n + 8}$$

y a, ß son las raíces de la ecuación:

x2+ Un- nx-1=0

A y B son constantes de integración determinadas por las condiciones de frontera.

La deformación radial está dada por la ecuación (2-14)

$$\mathcal{M} = \mathcal{E}_{\mathbf{0}} \mathcal{V} \tag{2-14}$$

y como no depende del ángulo θ , no existirá elongación tangencial.

Finalmente, usando las relaciones (3-12), se tiene:

$$\sigma_r = \frac{F_i}{h_i r}$$

$$\int_{\Theta} = \frac{1}{h_i} \frac{df_i}{dr} + g w^2 r^2$$

y con la Ley de Hooke

Er= + (Fr - U Fo) (3 - 15)E. + (0-ノ 5r)

donde ϵ_r y ϵ_{θ} son las componentes de esfuerzo radial y tangencial respectivamente.

El método pues; consiste en asignar a un perfil dado, otro que se le aproxime, formado por secciones de la forma $h = Cr^n$, a cada sección se le asignará una función de esfuerzos, ecuación (3-12), la cual, en base a la suposición de continuidad en la distribución de esfuerzos, se obliga a cumplir que para cada intersección de curvas $h = Cr^n$, se tenga:

$$F_{i} = F_{i+1} |_{r_{i}}, F_{i+1} |_{r_{i}} = F_{i+1}$$

en forma análoga para $\frac{dFi}{dr}$

Usando finalmente la suposición de carencia de esfuerzos radiales en centro y periferia del disco, ecuación (3-8) se llega a una matríz de K-funciones con K-incognitas, con ayuda del resultado de esta matríz y la teoría de esfuerzos obtenida anteriormente para perfiles constantes, se calculan los esfuerzos y deformaciones tangenciales y radiales.

..etc.

Método de H. Haerle y Donath

II. Haerle y Donath⁽⁴⁾, intentan generalizar la solución del problema de esfuerzos y deformaciones de discos en rot<u>a</u> ción, mediante el desarrollo de gráficas que redujesen el trabajo matemático y cuyos resultados fuesen apropiados para fines prácticos.

Usa las fórmulas generales para esfuerzo elástico, obtenidas por Stodola⁽¹⁰⁾, éstas son las siguientes:

 $\int r = E = \left[(3+U) K r^{2} + (a+U) A r^{-1} + (B+U) B r^{-1} \right]$ $\overline{\mathbf{O}_{\Theta}} = \underbrace{\mathbf{E}}_{1-U^{2}} \left[(1+\delta U) K_{r^{2}+} (1+ - U) A_{r}^{-1} + (1+\beta U) B_{r}^{-1} \right]$ 4 = Kr3 + Ar + Br"

A, B son constantes de integración dadas por las condiciones de frontera. y α , β raíces de la ecuación:

$x^{2} + nx - (Vn + 1) = 0$

Con n, exponente de la ecuación (3-13). El valor de K viene dado por:

$K = \frac{-(1 - U^2) m w^2}{E(B - n(3 + n))}$

En el caso especial de este trabajo, las unidades para los esfuerzos, son libras por pulgada cuadrada. Este método, aproxima cualquier tipo de perfil de la forma de la ecuación (3-13), escalones de grosor constante, tal que la deformación que sufren estos escalones, es cerc<u>a</u> na a la que sufre el disco real. Figura 9



Figura 9. Aproximación mediante discos de perfil constante a un dis co de perfil del tipo exponencial.

Es obvio que entre mas pequeños sean los escalones, m<u>e</u> jor será la aproximación al resultado correcto.

Por lo que, analizando el tratamiento desde este punto de vista, para discos de perfil constante, se tiene n = 0, entonces α = 1, β = -1 y:

 $K = (1 - v)^2 m w^2$

sustituyendo ésto en la ecuación (3-16) se tiene:

$$\mathbf{F} = \mathbf{E}_{1-U^{2}} \left[(1+3U) Kr^{2} + (1+U) A + (1-U) Br^{-2} \right]$$

$$\mathbf{F} = \mathbf{E}_{1-U^{2}} \left[(3+U) Kr^{2} + (1+U) A - (1-U) Br^{-2} \right]^{(3-17)}$$

Sumando y restando las ecuaciones anteriores, y sustituyendo el valor de K se tiene:

$$\begin{aligned} & \delta \theta + \delta r = \frac{4E}{1-v} \left[-\frac{(1-v^2)mw^2r^2}{8E} + \frac{A}{2} \right] \\ & \delta e \\ \end{aligned}$$

Ahora, sea wr = v, es decir, la velocidad de rotación de un punto del disco al radio r y denotemos:

 $\sigma_{\theta} + \sigma_{r} = S = suma de esfuerzos principales$ $<math>\sigma_{\theta} - \sigma_{r} = D = diferencia de esfuerzos principales$

en

$$S = (1+J) \underbrace{m}_{2} \left[-v^{2} + \underbrace{4EA}_{(1-J^{2})m} \right]$$

$$D = (1-J) \underbrace{m}_{4} \left[v^{2} + \underbrace{8Ew^{2}}_{(1-J^{2})m} Bv^{-2} \right]$$
(3-18)

Para un disco dado, v, m, w, E, A, B, son constantes, entonces podemos escribir:

$$K_1 = \frac{4 E A}{(1 - J^2)} m$$
; $K_2 = \frac{8 E W^2 B}{(1 - J^2)} m$

Sustituyendo ésto en la ecuación anterior, llegamos a:

$S_{2}(1+J) = (-\nu^{2} + K_{1})$ $O_{1}(1-J) = (\nu^{2} + K_{2} \nu^{-2})$ (3-19)

Aquí, debemos notar que si S, D son conocidos en cualquiér punto del disco, los esfuerzos σ , quedan determinados en cualquier punto, ya que:

$\frac{S+D}{2} = \frac{(\Gamma_0 + \Gamma_r) + (\Gamma_0 - \Gamma_r)}{2} = \Gamma_0$ $\frac{S-D}{2} = \frac{(\Gamma_0 + \Gamma_r) - (\Gamma_0 - \Gamma_r)}{2} = \Gamma_r$ (3-20)

Entonces, el problema de obtener los esfuerzos de un disco de grosor constante, se reduce a determinar los valores S y D para los cuáles se han deducido las ecuaciones (3-19), las únicas variables en estas dos ecuaciones son las consta<u>n</u> tes $K_1 K_2$, de ahí que si graficamos curvas de estas ecuaciones para diferentes valores de $K_1 y K_2$, simplificamos el pr<u>o</u> blema a elegir la curva o grupo de curvas apropiadas, de acuerdo a los detalles específicos del disco en consideración.

En la Figura 10, hay dos series de curvas dibujadas, llamadas S y D, las cuáles contienen términos en v^2 y v^{-2} , como se ve en la ecuación (3-18), los esfuerzos están dibuj<u>a</u> dos en las abscisas y las velocidades tangenciales como ord<u>e</u> nadas.



El siguiente paso, lógico, sugiere la aplicación de este método, a discos de grosor variable, reemplazando el perfil $h = Cr^n$ original, por un disco escalonado consistente en un cierto número de anillos concéntricos, siendo cada sección del anillo, de grosor constante, Figura 11.



Figurall. Diagrama de un perfil escalonado superpuesto a otro hiperbólico, se anota también, el esfuerzo en cada escalón,

La suposición está hecha de tal forma que la condición de que los escalones sean relativamente pequeños es tal que los esfuerzos en anillos adyacentes concéntricos a cada lado del escalón, son inversamente proporcionales a las dimensiones h y h', tal que podamos escribir:

$$\frac{h}{h'} = \frac{\sigma}{\sigma} = \frac{\sigma}{\sigma}$$
(3-21)

(ésto no se cumple del todo, ver conclusiones)

Sea Ao_r lo que denote el incremento del esfuerzo radial en el escalón, así:

$$\Delta \mathbf{f}_{\mathbf{r}} = \mathbf{f}_{\mathbf{r}} - \mathbf{f}_{\mathbf{r}}' = \mathbf{f}_{\mathbf{r}} \left(\mathbf{1} - \frac{\mathbf{f}_{\mathbf{r}}'}{\mathbf{f}_{\mathbf{r}}'} \right)$$

$$\Delta \mathbf{f}_{\mathbf{r}} = \mathbf{f}_{\mathbf{r}} \left(\mathbf{1} - \frac{\mathbf{h}_{\mathbf{r}}}{\mathbf{h}'} \right)$$
(3-22)

Esto nos permitirá expresar σ_r en términos de S ó D y con ello hacer la gráfica aplicable al caso del disco escalonado, evidentemente, la deformación radial u en cualquier e<u>s</u> calón considerado, debe ser idéntica en secciones adyacentes. Mediante un desarrollo algebraico⁽²⁾, llegamos a la ecuación:

$$M = \frac{r}{2E} \left[S(1-J) + D(1+J) \right]$$
(3-23)

De aquí que para cualquier escalón con anchos axiales adyacentes h y h' se tenga:

S'(1-J) + D'(1+J) = S(1-J) + D(1+J)

desarrollando esta expresión⁽²⁾ llegamos a:

a:

 $J\Delta\Gamma = \Delta\Gamma\theta$ (3-24)

combinando las ecuaciones (3-21) y (3-24) se obtiene:

$$\Delta \mathbf{F} \mathbf{0} = \mathcal{J} \mathbf{F} \mathbf{r} \left(\mathbf{1} - \frac{1}{\mathbf{h}} \right) \qquad (3-25)$$

Ahora, sumando las ecuaciones (3-22) y (3-25) se llega

$$\Delta S = (1+J) (\Gamma_{F} - \Gamma_{F}')$$

$$\Delta D = (J-1) (\Gamma_{F} - \Gamma_{F}') \qquad (3-26)$$

Esta última ecuación, junto con la ecuación (3-22) nos permiten aplicar la gráfica de la Figura 10 al caso del disco escalonado Figura 12. Los resultados obtenidos con este método, son válidos en la medida que el disco tenga una homo geneidad perfecta, así como el tipo de curva del perfil lo sea también; si sustituimos un disco escalonado, los esfuerzos deberán necesariamente variar dentro de ciertos límites sobre la extensión radial de cada sección paralela, esto es, que debemos seleccionar una serie de curvas S, D del diagr<u>a</u> ma tales que intersecten las líneas de esfuerzos, en puntos correspondientes a la velocidad de rotación v en el centro de cada sección paralela,



A pesar de ésto, los resultados así obtenidos para esfuerzos y deformaciones son aceptables, al hacer una gráfica con una escala suficientemente grande, e incrementar el núm<u>e</u> ro de curvas de tal forma de hacer dicha gráfica más útil, evitando hasta donde sea posible, errores que pudieran ser introducidos al interpolar las curvas.

Método de H. M. Martin y Fischer.

Este método⁽³⁾ consiste en adaptar modelos semigráficos a las ecuaciones obtenidas por Stodola⁽¹⁰⁾, estas dan s<u>o</u> luciones a diferentes discos de perfiles de disco.

Cuando el grosor del disco varia de acuerdo con la ecuación $h = Cr^n$, el perfil resultante es como en la Figura 13a, las curvas límite, son difíciles de trabajar, en contraposición a ésto, ha existido una fuerte tendencia a la adopción de perfiles rectos, Figura 13b, si se toman los lados rectos como se indica por las lineas punteadas, al cortar los ejes de rotación en a y b, el disco resultante entre esta l<u>í</u> neas, consiste entonces de dos conos empalmados base con base; si podemos calcular los esfuerzos a esta forma "general<u>í</u> zada", entonces podremos resolver aquéllos de cualquier forma generada por ésta.



Fig.13. Al perfil original (a) le asignamos un perfil recto (b) y nos concretamos a resolver este último (c). Desde el punto de vista matemático, el problema se r<u>e</u> duce a la determinación de los esfuerzos producidos, en el cono sólido doble a,d,b,c, por diferentes grupos de fuerzas:

i) fuerzas centrífugas actuando por si mismas,

ii) presión a lo largo de la periferia del disco.

Sea 2R el diámetro del disco, Figura 13, y r cualquier otro radio, consideremos un anillo delgado de este radio, de grosor radial Δr , si este anillo estuviera completamente aislado y en rotación, el esfuerzo tangencial debido a las fuerzas centrífugas, está dado por⁽³⁾:

$\overline{\Gamma} = 2 \left(\frac{d}{10}\right)^2 \left(\frac{\underline{R}.\underline{P}.\underline{M}}{100}\right)^2$

Donde d es el diámetro promedio del anillo delgado. El esfuerzo tangencial total, es igual al esfuerzo σ multiplicado por la sección transversal del anillo, ésto es $\sigma h \Delta r$. Como el anillo forma parte del disco, entonces esta sujeto a tensiones radiales, tanto en el centro como en la periferia, denotemos estas tensiones por σ_r en la superficie interna; ahora, en base a la fórmula para resitencia de cascos de ca<u>l</u> dera⁽⁶⁾, esta presión producirá una fuerza tangencial total en el anillo igual a σ_r hr, el esfuerzo σ_r , siendo de tensión causará que la fuerza tangencial resultante, esté dada en forma de empuje.

Regresando ahora a la cara externa del anillo, notamos

que ghr es función de r por lo que, desarrollando en series de Taylor alrededor de r, tenemos:

donde, los demás términos para Δr de mayor orden, se despr<u>e</u> cian; esta fuerza tangencial resultante sobre el anillo, es la suma algebraica de estos tres términos, si el esfuerzo resultante se denota por σ_{θ} , la fuerza tangencial resultante será $\sigma_{\theta}h\Delta r$ y se llega a la siguiente expresión⁽⁶⁾:

$$T_{oh} = \frac{d}{dr} (T_{r}h_{r}) + th$$
 (3-27)

Esta expresión da una relación entre el esfuerzo radial y el esfuerzo tangencial; haciendo la identificación de t con $\frac{\text{Tr}^2}{\text{R}^2}$, donde T = 2 $(\frac{\text{D}}{10})^2$, D es el diámetro externo del disco, de ésto y de (3-27) tenemos:

$$\overline{Oh} = \frac{d}{dr} (\overline{Orhr}) + \frac{T}{R^2} r^2 h \qquad (3-28)$$

Aquí se supone que σ_r , σ_θ están uniformemente distribuidos sobre las secciones en las cuáles actúan, esta condición aún muy cerca de los límites elásticos, se satisface, siempre y cuando las caras del cono doble, no formen un ángulo grande apreciable, esto puede aceptarse, tomando en **cuenta a** todos los esfuerzos que actúan sobre el disco.

Existen varias formas de eliminar de las ecuaciones (3-28)a σ_{θ} . Una de éllas, está basada en el teorema de Castigliano⁽¹³⁾, toda estructura elástica cuando esta sometida a esfuerzos, actúa como un resorte, y en virtud de estar en un estado de esfuerzo, almacena una cierta energía potencial, por el principio de Castigliano, los esfuerzos siempre se ajustan de tal forma que esta "energía potencial de deformación" es un mínimo, consistente con el equilibrio de las fuerzas que actúan sobre la estructura.

Sea u la deformación radial en cualquier punto del di<u>s</u> co, donde la tensión radial σ_r actúa, entonces la energía⁽⁸⁾ de deformación almacenada en el metal, debida al esfuerzo $\sigma_r es \frac{\sigma_r^u}{2}$, analogamente si v es la deformación tangencial, el trabajo almacenado debido al esfuerzo tangencial, es $\frac{\sigma_{\theta} V}{2}$, dado que el volumen total de nuestro anillo delgado es $2\pi rhdr$, el trabajo total almacenado en él es:

dw = 2 TTrh (Tru + Tar) dr

Por Ley de Hooke ecuación (1-8)

$$\mathcal{L} = \frac{1}{E} \left(\mathbf{F}_{\mathbf{F}} - \mathcal{J} \mathbf{F}_{\mathbf{\theta}} \right)$$

$$\mathcal{V} = \frac{1}{E} \left(\mathbf{F}_{\mathbf{\theta}} - \mathcal{J} \mathbf{F}_{\mathbf{r}} \right)$$
(1-8)

se obtiene:

$$dw = \frac{rh\pi}{E} \left(\sigma_r^2 - 2 \sigma_r \sigma_{\Theta J} + \sigma_{\Theta^2} \right) dr$$

mediante un desarrollo algebraico, se llega $a^{(8)}$

 $(1-J)\Gamma_{r}+(3-2x)d\Gamma_{r}+x(1-x)d\Gamma_{r}=0$ (3-29)

las soluciones⁽¹³⁾ a ésto, se encuentran en series infinitas, una de éllas. válida para todos los valores de x entre 0 y 1 es: $\operatorname{Tr} = A\left(1 - \underbrace{1 - \sqrt{2}}_{3} \times - \underbrace{1 - \sqrt{2}}_{3} \times \underbrace{1 - \frac{1}{3}}_{3} \times \underbrace{1 - \frac{1}$

 $-\frac{(1-J)}{2}\left(\frac{1-5}{6}\right)\left(\frac{5-3}{15}\right)x^{5}\cdots\right)$

A es constante arbitraria. Los correspondientes esfuerzos tangenciales son iguales a:

50, - 57, + × dor.

De estas dos últimas ecuaciones, se hacen gráficas, las cuáles para cualquier valor de r, nos determinan sus correspondientes valores de σ_r y σ_{θ} .

Los resultados así obtenidos, son usados con éxito en ·la práctica, en cuanto mayor sea el número de elementos del desarrrollo en serie tomados en cuenta.

Método de B. Hodkinson

Este método⁽⁵⁾ calcula para cualquier tipo de fuerza sobre un disco de grosor variable, los esfuerzos de frontera y con ésto, obtiene la solución completa del disco.

Sea P la presión en la superficie externa del disco y P_o la presión en el hoyo del disco; el esfuerzo total de un anillo en su orilla⁽⁷⁾, es:

 $\frac{Pr_{s}}{S} + \frac{pw^{2}r_{s}^{2}}{q} - \frac{h_{s}\sigma_{r_{s}}r_{s}}{S}$ (3 - 30)

donde

 $\frac{\Pr_3}{\frac{\delta_3}{\delta_3}} = \text{Fuerza centrifuga en las caras}$ $\frac{\rho w^2 r_3^2}{g} = \text{Fuerza centrifuga sobre la orilla}$ $\frac{h_2 \sigma r_2 r_3}{\delta_3 h_3} = \text{Limitación dada por el disco.}$

Esto sirve también, para perfiles del tipo de la Figura 14.



Figura 14.

Perfil en forma cónica aproximado a un perfil dado. Con línea punteada se nota el perfil superpuesto.

Veamos como podemos aproximar a este perfil, la solución dada por la ecuación (3-30); dividamos el aro, Figura 15 en mitades por cualquier plano diametral, se notará que el efecto debido a una presión σ que actúe sobre la mitad superior, será soportada por el metal en las dos áreas sombreadas que están cargando una presión total de 2fh8, donde f es el esfuerzo de tensión.



Figura 15. Esfuerzo sobre la mitad superior de un anillo delgado.

El efecto de la presión radial, es uniforme sobre el área plana ABCD, con ésto, equivalente a la fuerza total 2rh& por lo tanto:

えちりら= 2016

de aquí que:

$$f = \frac{x \Gamma}{\delta}$$

Ahora, supongamos que el anillo es la orilla de un dis co, la cantidad σ , estará formada por: la presión de los bordes P, por unidad de área, junto con la fuerza centrífuga de la orilla misma, $\frac{\rho w^2 r_3 \delta_3}{g}$ por unidad de área, menos la restricción del disco a cambiar su forma $\sigma_{r_2}(\frac{h_2}{h_3})$, donde el factor $\frac{h_2}{h_3}$ aparece porque el esfuerzo radial σ_{r_2} sobre el grosor h_2 es sostenido por el grosor h_3 de la orilla, así pués, el esfuerzo f del anillo en la orilla del metal es:

$$\frac{r\Gamma}{\delta} = \frac{r_3}{\delta_3} \left[P + \frac{\beta w^2 r_3 \delta_3}{g} - \frac{\Gamma r_3 h_3}{h_3} \right]$$

Usando la ecuación (1-6), la deformación tangencial es:

$$\mathcal{E}_{0} = \frac{\mathcal{M}}{r}$$
 (1-6)

De donde, la deformación del aro en la orilla, es igual a la deformación tangencial del disco, la cuál es otra vez:

E (roz - J Trz)

multiplicando por E y acomodando términos, se encuentra que para los esfuerzos en el anillo, se tiene:

Análogamente en el centro, que otra vez es un anillo de sección rectangular, el esfuerzo total de éste debido a las fuerzas externas, fuerza centrífuga en el centro y el empuje propio del disco es:

 $\frac{\overline{\sigma_{0}r_{0}} + \underline{\beta}w^{2}r_{0}^{2}}{8} + \frac{\overline{\sigma_{r}h_{r}r_{r}}}{4}$

es decir

$$\overline{\mathbf{Ur}} = \underbrace{\mathbf{Eu}_{i}}_{\mathbf{V_{o}}} = \overline{\mathbf{Uo}} = \overline{\mathbf{Uo}}_{i} - \overline{\mathbf{Uor}}_{i}$$

El problema ahora, consiste en encontrar los valores de δ_{r_1} y δ_{r_2} , los cuáles se hallan mediante sustituciones algebraicas entre las ecuaciones ya obtenidas⁽⁵⁾.

Se podría objetar de este método que los términos iniciales de las condiciones de frontera, deberían de leerse c<u>o</u> mo:

$$\frac{\Pr_3^{\prime}}{\delta_3} \quad y \quad \frac{\Pr_{\circ} r_{\circ}^{\prime}}{\delta_{\circ}} \quad \text{en vez de} \quad \frac{\Pr_3}{\delta_3} \quad y \quad \frac{\Pr_{\circ} r_{\circ}}{\delta_{\circ}}$$

ya que los símbolos r_3 y r son los radios promedio en la orilla y en el centro, mientras que en el desarrollo, son reemplazados por r'_3 y r'_9 que son los radios externo e interno de la orilla, en el borde, donde la tensión δ_0 es aplicada, el autor hace sus cálculos con los datos del centro, afortunadamente, la alteración es mínima al hacerlo con los otros datos; aquí se desprecian las deformaciones debidas a la anchura del centro y orilla.

USO DE LA COMPUTADORA EN EL CALCULO DE DEFORMACIONES DE DISCOS EN ROTACION.

Al analizar los métodos descritos en el capítulo ant<u>e</u> rior, se llega a la conclusión de que cualquiera de éllos, se soluciona con mayor facilidad, si adaptamos los sistemas de cómputo a estos desarrollos; con esa idea, y basándonos en las hipótesis de algunos de éllos(2,3,4,6), se hizo un programa de cómputo que soluciona todo tipo de perfil de di<u>s</u> co.

Desarrollo de un Programa que Soluciona Todo Tipo de Perfil de Disco.

El problema a solucionar, consitía en calcular la deformación y esfuerzos que sufría un cierto disco al rotar a velocidades del orden de 1000 rev/seg, de tal forma que el perfil de dicho disco, cumpliera con ciertos requísitos: uno de éllos exigía el no sobrepasar un cierto valor de esfuerzo⁽⁹⁾, en todo punto, el otro, era hacer un tipo de perfil que cubri<u>e</u> ra ciertas necesidades prácticas⁽¹¹⁾, es decir, que tuviera cierta forma.

Se partió de un diseño propuesto por Cruz Manjarréz⁽¹²⁾ que presentamos en la Figura 16. Al intentar solucionar los esfuerzos y deformaciones de este disco, aplicando los métodos conocidos, se observó que ninguno de los desarrollos anteriores, englobaba perfiles de este tipo, por lo que se vió la necesidad de hacer algunas hipótesis nuevas a estos mét<u>o</u> dos ya obtenidos.

Se intento primero ajustar un perfil cónico, siguiendo el método de H. M. Martin y Fischer⁽³⁾, lo cuál estaba demasiado lejos de ser consistente con el perfil original, en la Figura 16 se presenta con una línea punteada.



Figura 16. Diseño propuesto como perfil óptimo, con línea punteada se muestra el perfil cónico superpuesto.

El método de B. Hodkinson, fue desechado de antemano porque no toma en consideración efectos de borde, los cuáles eran indispensables para los propósitos que se perseguían. Posteriormente, se intento utilizar el método de H. Haerle⁽⁴⁾, el cuál consite básicamente en la asignación de escalones al perfil cónico en cuestión, ésto lo mostramos en la Figura 9, este tipo de asignación de escalones, implica una cierta si metría del disco, con respecto al eje r, de la cual carece por completo este perfil, lo podemos ver en la Figura 16, podriamos decir, que la base de este método, la cuál es la suposición de la existencia de una relación entre la altura de los escalones asignados y el esfuerzo que actúa en cada uno de éllos, suposición hecha por Grübler^(1,6), ecuación (3-21), la cuál como veremos más adelante no se cumple del todo, pero resulta útil en el resultado del programa de cóm puto.

Así, llegamos al método de M. Grübler^(1,6), el cual se basa fundamentalmente en la suposición de homogeneidad e is<u>o</u> tropía del material, así como en la idea de dependencia exclusiva con el radio, cuando el grosor del disco es pequeño comparado con éste^(1,2,3,4), la dificultad aquí, estribaba en el tipo de curva $h = Cr^n$ que se le debía de asociar a cada guión del perfil, ya que el comportamiento de este tipo de curvas en los escalones, se va a infinito; otro problema era, que para cada sección del disco, se podían proponer dos tipos de curvas exponenciales: una para la parte negativa del eje de las h y otro para la parte positiva Figura 16.

Estos problemas se solucionaron con dos nuevas hipótesis, la primera de éllas, consistió en asignarle un perfil con ciertas características, las cuales consisten en aplanar al perfil en uno de sus lados, Figura 17, cuidando que el gro sor de cada sección en ambos perfiles, fuese el mismo, ésto

lo podriamos fundamentar en la homogeneidad e isotropía del material, para una mejor aproximación a ésto, utilizamos aluminio con v = 0.33.



Figura 17. Para cada sección A del disco original, se tiene un esfuerzo o aplicado, de manera análoga para el perfil condicionado.

Otra forma de reforzar nuestras hipótesis se basa en la definición de esfuerzo, la cuál nos dice que el esfuerzo es la fuerza aplicada por unidad de área, y si esta área, así como la fuerza se mantienen constantes, entonces el esfuerzo resultante no varía, por lo tanto, si la superficie en contacto, en cualquier corte vertical del disco de aluminio, se conserva, el esfuerzo será el mismo, con lo que nuestro problema queda parcialmente resuelto. Figura 17. Lo único que restaba, era determinar el tipo de curva que le correspondía a cada escalón, ya que entre mayor fu<u>e</u> se la diferencia entre peldaños, mayor sería el valor del exponente de la ecuación exponencial asignada a esa parte del disco, así que debía existir un límite para ésto, enco<u>n</u> tramos ese límite en base a otra suposición consistente en aproximar otro tipo de perfil al escalón, Figura 18.



Figura 18. Se presenta la función h = Crⁿ superpuesta al escalón, con línea punteada.

En donde, la distancia entre los puntos \overline{ar}_1 , es igual a la existente entre $\overline{r_1b}$, análogamente, para \overline{cr}_2 y $\overline{r_2d}$; de aquí observamos, que para escalones cercanos al orificio central, las distancias anteriores, son del orden de un mílimetro, mientras que para valores de r alejados del centro, estas

distancias son del orden de 2 mílimetros, ésto es con el fin de que por muy grande que sea la diferencia entre pe<u>l</u> daños del escalón, siempre existe un valor para el exponente de la ecuación (3-13), tal que ésta sea finita.

Así pues, utilizando básicamente el método de Grübler, aunado a nuestras hipótesis, desarrollamos un programa de cómputo el cuál está escrito en el lenguaje BASIC, que es adaptable a cualquier computadora.

El programa consite en asignar a un perfil dado, otro condicionado que se le aproxime, y que tenga un lado (base) recto y el otro formado por secciones de la forma $h = Cr^n$, asignándole a cada sección una función de esfuerzos F; valiéndonos además de la continiudad de esta función, se hizo que para cada intersección de curvas $h = Cr^n$, se cumpliera que:

en forma análoga para $\frac{dF_i}{dr}$

Suponiendo que tanto en el centro como en la periferia del disco, se tiene que el esfuerzo radial se anula, obten<u>e</u> mos un conjunto de K-funciones con K-incognitas, lo cuál nos da una matríz de KxK elementos; una vez calculada la matríz, el programa utiliza los valores generados por ella, para cal

cular los esfuerzos y deformaciones en cada punto r del $disco^{(7)}$.

Entonces, nos basta dar los datos C, n de las ecuaciones exponenciales para cada sección en que se ha divid<u>i</u> do el disco, así como los valores de r en donde se logra la condición (4-1), para obtener los resultados deseados. Es interesante mencionar que la matríz se puede redimensi<u>o</u> nar a cualquier tamaño.

10	OPTION BASE 1	
20	FLOAT 4	ā.
30	I ESFUERZOS ELASTICOS EN DISCOS EN ROTACION, CUYO ESPESOR VARIA CON EL RADIO	•
40	DIM C(12), H(12), H(12), Alfa(12), Beta(12), M(12), F(12), F(12), Esf(24, 24), Vec	ç
24	, Tr(12), Tta(12), Er(12), Eta(12), A(12), B(12), Sol(24, 24), U(12)	
50	DIM P(24), R\$(12), R(24)	
60	INTEGER IP(24)	
70	1 Constantes necesarias para el cálculo de las deformaciones, las unidades so	m
10	Ro]=gr/cm3,[Omega]=rad/seg	
80	Nu=. 33	
90	Ro=2.8	
10	0 Omega≖6280	

110 E=7,173E11 120 FOR I=1 TO 12 130 ! C(I) son los valores de las constantes de las funciones exponenciales de c ada sección en que se divide el disco. 140 C(1)=1 150 C(2)=3.2629387E-36 160 C(3)=2 178 C(4)=1.2139379E59 C(5)=.8 180 190. C(6)=4.3079131E-51 200 C(7)=1.49402 210 C(8)=1.0141565E79 220 C(9)=.3796644 230 C(10)=6,0857754E-55 240 C(11)=1.4 250 C(12)=1.5542878E84 260 [H(I) son los valores de los exponentes de las ecuaciones de tipo exponenci al en que se ha dividido el perfil del disco. 270 N(1)=8 280 N(2)=88.029235 290 H(3)=0 H(4)=-130.11273 300 310 H(5)=0. N(6)=87.046817 320 330 N(7)=.2176285 340 H(8)=-115.80903 N(9)=,4738914 350 360 H(10)=68.483838 370 H(11)=0 380 H(12)=-104,42749 390 | RS(I) son los puntos en los cuales se quieren evaluar los esfuerzos radial es, tangenciales y deformaciones radiales. 400 Rs(1)=.635 410 Rs(2)=2.54 420 Rs(3)=2.7 430 Rs(4)=2.84 440 Rs(5)=3.52 450 Rs(6)=3,82 460 Rs(7)=3.95 470 Rs(8)=4.82 480 Rs(9)=5.50 490 Rs(10)=6.22 Rs(11)=6.40 500 510 Rs(12)=6.5 520 HENT I 530 FOR 1=1 TO 24 548 | R(I) son los puntos en los cuales las funciones de esfuerzo y sus derivada s, son iguales por condiciones de frontera, 550 R(1)=.635 560 R(2)=2.53 570 R(3)=2.55 580 R(4)=2.83 590 R(5)=2.85 600 R(6)=3.78 610 R(7)=3.82 620 R(8)=4.78 630 R(9)=4.82 640 R(10)=6.18 650 R(11)=6.22 660 R(12)=6.38 R(13)=6,5 670 680 R(14)=2,53 690 R(15)=2.55 200 R(16)=2.83 710 R(17)=2.85 720 R(18)=3.78 730 R(19)=3.82 R(20)=4.78 740 7.50 R(21)=4.82 760 R(22)=6.18 770 R(23)=6.22

	780	R(24)=6,38
	790	NEXTI
	800	FOR 1=1 TO 12
	810	H(I)=C(I)*Rs(I)^H(I)
	811	NEXTI
	820	PRINT "CCD", LINCID
	830	MAT PRINT C;
	840	PRINT "H(I)",LIN(I)
	850	MAT PRINT H;
	870	FOR I≠I TO 12
	880	$H1fa(I)=(H(I)+SQR(H(I)^2-4*(H(I)*Hu-1)))/2$
	890	Beta(I)=(N(I)-SQR(N(I)^2-4*(N(I)*Nu-1)))/2
	908	NEXI
	910	PRINT "RIFA", LINCID
	920	MAT PRINT RIFA;
	930	PRINT "Beta", LIN(1)
1	940	NHT PRINT Beta;
	950	FUR I≈1 TU 12
	968	NCI)==(3+Nu)*Ro*Omega^2*C(I)/(Nu*N(I)+3*N(I)+8)
	978	NEXT I
i,	980	PRINT "M", LINCID
	998	MAT PRINT M;
1	1000	$Esf(1,1)=R(1) \wedge H(fa(1))$
	1010	Esf(1,2)=R(1)^Beta(1)
	1020	Esf(1,3)=0
	1030	Esf(1,4)=0
	1040	Esf(1,5)=0
	1050	Esf(1,6)=0
÷	1060	Esf(1,7)=0
	1070	Esf(1,8)=0
1	1080	Esf(1,9)≈0
	1090	ESF(1,10)=0
	1100	EST(1,11)=0
	1110	EST(1,12)=0
	1120	E3+(1,13)=0
	1130	EST(1,14)=0
	1140	EST(1,10)=0
	1100	EST(1,10)=0
	1120	EST(1)17)=0
	1170	Est(1,18)=0
	1180	EST(1,19)=0
	1170	CST(1,20)=0
	1200	EST(1,21780
ŝ.	1210	Est(1,22)=0
	1220	$E_{3}(1,23)=0$
2	1230	E21(1)24740 E22(2)1)4-D(2)20125(1)
	1050	EST(2,1)#=R(2)* DITA(1) ExC(2, 2)#=R(2)********
	1200	EST(2, 2) = R(2) (DEUA(1)
	1270	$E_{A}(2) = A + B + B + B + B + B + B + B + B + B +$
	1200	E-6(2, 5)-0
	1290	E = 1 < 2 , 5) = 0
	1300	E=F(2) 7)=0
	1310	Far(2) 8)=0
1	1320	EST(2,0)-0
	1330	Es((2) (G)=0
	1340	$E_{2}(2, 11) = 0$
	1350	$E_{0}(2,12)=0$
	1360	EST (2,12)-0
	1370	
	1390	Ear(2 15)=0
	1390	Esf(2,16)=6
	1100	Fsf(2,17)=0
	1410	Fsf(2.18)=0
	1420	Esf(2,19)=0
	1430	Fsf(2,20)=0
	1110	Fsf(2,21)=0
	1450	F <c(2:22)=0< th=""></c(2:22)=0<>
	1460	Fsf(2,23)=8
	1470	Es((2,24)=0
	1480	Ferras 1 1 20
1		지, 방송은 것은 제품은 전문을 가지 않는 것이 같이

1490	Esf(3,2)#0 Esf(3,3)#-R(3)^Alfa(2)
1510 1520	Esf(3,4)=-R(3)^Beta(2) Esf(3,5)=R(3)^Blfa(3)
1530	$Esf(3,6)=R(3)^{Beta(3)}$
1550 -	Esf(3,8)=0
1560	$E_{3}f(3,9)=0$
1580	Esf(3,11)=0
1600	Esf(3,12)=0 Esf(3,13)=0
1618	Esf(3, 14)=0
1630	Esf(3,16)=0
1640	Esf(3,17)=0 Esf(3,18)=0
1660	Esf(3,19)=0
1580	Esf(3,20)=0
1690	Esf(3,22)=0
1710	Esf(3,24)=0
1720	Esf(4,1)=0 Esf(4,2)=0
1748	Esf(4,3)=0
1760	Esf(4,4)=0 Esf(4,5)=-R(4)^Alfa(3)
1770	$Esf(4,6) = -R(4) \wedge Beta(3)$ Eaf(4,7) = $P(4) \wedge Beta(3)$
1790	$Esf(4,8) = R(4) \land Beta(4)$
1800	$E_{1}(4,9)=0$ $E_{1}(4,10)=0$
1820	Esf(4, 11)=0
1840	Esf(4, 12)=0
1850	Esf(4, 14)=0 Esf(4, 15)=0
1870	Esf(4,16)=0
1880	Esf(4,17)=0
1988	$E_{2}f(4, 19) = 0$
1920	Esf(4,21)=0
1930 1940	$E_{f}(4,22)=0$ $E_{f}(4,23)=0$
1950	Esf(4,24)=0
1970	Esf(5,2)=0
1980	Esf(5,3)=0 Fsf(5,4)=0
2000	Esf(5,5)=0
2010	Esf(5,7)=-R(5)^Alfa(4)
2030	Esf(5,8)=-R(5)^Beta(4)
2050	Esf(5,10)=R(5)^Beta(5)
2060	Esf(5,11)=0 Esf(5,12)=0
2080	Esf(5, 13)=0
2100	Esf(5,15)=0
2110	Esf(5,16)=0 Esf(5,12)=0
2130	Esf(5,18)=0
2140	Esf(5,19)=0 Esf(5,20)=0
2160	$E_{sf}(5,21)=0$
2180	Esf(5,23)=0
2190	Esf(5,24)=0

2200	Exerc isma
2200	E=1(0)1/~0
2210	Esf(6.2)≠0
0000	
2220	Est(6,3)=0
2238	$F \in F(E, A) = 0$
2240	Esf(6,5)=0
2250	E-0/C C>-0
2230	EST(0,0/#0
2269	$F \leq f(6, 7) = 0$
	C31 (0)17=0
2270	Esf(6,8)=0
2200	EARLOY ON - DICLARY OF ALL
4400	EST(0,9)="K(0)"nita(0)
2290	$Esf(6, 10) = -R(6) \wedge Bota(5)$
2000	
2300	EST(6,11)=R(6)^H fa(6)
2310	FER(6, 12)=R(6)ARATE(6)
	Lar Viller-Kior Decalor
2320	Esf(6,13)=0
22:20	E- 6/6 112-0
2000	ESI(0,14)=0
2340	Esf(6,15)=0
2050	E-010 103-0
2320	EST(0,16)=0
2360	Esf(6:17)=0
2370	£51 (6,18)=0
2380	Fer(5 19)+0
	C31 (0,177-0
2390	Esf(6,20)=0
2400	Ecc(C 21)-0
270U	Ca1 (0151)=0
2410	Esf(6, 22) = 0
2420	Esf(6,23)=0
2420	505(5 24)=0
2440	Esf(7.1)=0
2450	F-0(7,0)-0
2400	ESTURIZIEU
2460	Esf(7.3)=0
3470	E-0(7,1)-0
2410	ESP((7,47#0
2480	Esf(7.5)=0
0100	
2470	ESI(7,6)=0
2500	Esf(7,7)=0
2810	F-0(7 0)-0
2010	EST (7, 87=0
2520	Esf(7.9)=0
2520	E-0/7 101-0
2030	Est(7,10)=0
2540	Esf(7,11)=-R(7)^81fa(6)
DEED	
2000	EST(1) IZ/-R(7) Beta(E)
2560	Esf(7,13)=R(7)^81fa(7)
2570	PART CASEDATISAN
2010	EST(() 14) HK(() MBEUB(()
2580	Esf(7.15)=0
3500	E-0/F 1/2>-0
2070	EST(7,16)=0
2600	Esf(7,17)=0
0.010	
2010	EST(7,18)=0
2628	Fsf(7,19)=0
2630	EST(7,20)=0
2640	F-F/7 211-0
	Cal (I) El/-0
2650	Esf(7,22)=0
2660	Fef(7 22)-0
2000	L31 (1,23)=0
267.0	Esf(7,24)=0
2000	E+0(0 1)-0
2000	EST (0,17-0
2690	Esf(8.2)=0
2700	F.C.(D. D)-0
2100	EST (8,37#0
2710	Esf(8.4)=0
0700	E OLO EN O
2120	EST(0,0740
2730	Est(8,6)=0
27.90	Est(8,7)=0
2750	Fef(8,8)=0
2760	Esf(8,9)=0
2770	Esf(8:10)=0
2780	Est(8,11)=0
2790	Fsf(8,12)=0
-170	
2800	Esf(8,13)=-R(8)^A1fa(7)
2810	Ferra Idamprovation - 175
-010	CarlolinaKrajupera(1)
2820	Esf(8,15)=R(8)^A1fa(8)
2820	Erc(0 12)-D(D) +D
2000	Larvo, tor-Kravaberarg)
2840	Esf(8,17)=0
2950	E-6/9 103-0
2000	EST 10, 187#0
2860	Esf(8,19)=0
2970	E- 6(9 20) -0
LOID	EST(0,20)=0
2880	Esf(8,21)=0
2800	Fer(9.22)-0
2020	Lar. 0,227-0
2200	Est(8,23)=0
a second at all the	the second se

	2910	Esf(8,24)=0
	2920	Esf(9,1)=0 Fsf(9,2)=0
	2940	Esf(9,3)=0
	2950	Esf(9,4)=0
	2950	EST(9,5)=0 Est(9,6)=0
	2980	Esf(9,7)=0
	2990	E≤f(9,8)=0
	3010	Esf(9,10)=0
	3828	Esf(9,11)=0
	3030	Esf(9,12)=0
	3050	Esf(9, 14) = 0
	3060	Esf(9,15)=-R(9)^Alfa(8)
	3080	Esf(9,16)=-R(9)^Beta(8) Esf(9,17)=R(9)/Bles(9)
	3090	Esf(9,18)=R(9)^Beta(9)
	3100	Esf(9,19)=0
1	3120	Esf(9, 21) = 0
	3130	Esf(9,22)=0
÷.	3140	Esf(9,23)≠0 Faf(9,24)≠0
	3160	Esf(10,1)=0
.,,	3170	Esf(10,2)=0
ş.	3180	Esf(10,3)=0 Esf(10,4)=0
10.00	3200	Esf(10,5)=0
1	3210	Esf(10, 6) = 0
	3230	Esf(10,8)=0
P	3240	Esf(10,9)=0
	3250	Esf(10, 10) = 0 Esf(10, 11) = 0
	3270	Esf(10,12)=0
	3280	Esf(10,13)=0
	3300	Esf(10,15)=0
	3310	Esf(10, 16) = 0
	3330	$=$ Esf(10,17)=-R(10)^Alfa(9) $=$ Esf(10,18)=-R(10)^Beta(9)
e	3340	Esf(10,19)=R(10)^Alfa(10)
×.	3350	$Esf(10,20) = R(10) \wedge Beta(10)$
	3378	Esf(10,22)=0
	3380	Esf(10,23)=0
	3400	Esf(11,1)=0
	3418	Esf(11,2)=0
	3420	Esf(11,3)=0
	3440	Esf(11,5)=0
r	3450	Esf(11,6)=0
	3460	Esf(11,7)=0 Esf(11,8)=0
	3480	Esf(11,9)=0
	3490	Esf(11,10)=0
	3510	Esf(11,12)=0
4	3520	Esf(11,13)=0
	3530	Esf(11,14)=0 Esf(11,15)=0
	3550	Esf(11,16)=0
	3560	Esf(11,17)=0
-	3580	Est(11,18)=0 Est(11,19)==P/(1),d(b=2)
-	3598	Esf(11,20)=-R(11) ABeta(10)
1	3600	Esf(11,21)=R(11) Al(a(11)
.1	2010	==:(11,22)=R(11)^Beta(11)

```
3620
       Esf(11,23)=0
3630
      Esf(11,24)=0
      Esf(12,1)=0
3640
3650
       Esf(12,2)=0
3660
       Esf(12,3)=0
3670
       Esf(12,4)=0
3680
       Esf(12,5)=0
      Esf(12,6)=0
3690
3700
       Esf(12,7)=0
3710
       Esf(12,8)=0
      Esf(12,9)=0
3720
3730
       Esf(12,10)=0
3740
      Esf(12,11)=0
3750
       Esf(12,12)=0
      Esf(12,13)=0
3760
3770
       Esf(12,14)=0
3780
       Esf(12,15)=0
3790
      Esf(12,16)=0
3808
      Esf(12,17)=0
3810
      Esf(12,18)=0
3820
       Esf(12,19)=0
23830
       Esf(12,20)=0
3840
       Esf(12,21)=-R(12)^Alfa(11)
3850
       Esf(12,22)=-R(12)^Beta(11)
3860
       Esf(12,23)=R(12)^Alfa(12)
3870
       Esf(12,24)=R(12)^Beta(12)
3880
       Esf(13,1)=0
3890
       Esf(13,2)=0
3900
       Esf(13,3)=0
3910
      Esf(13,4)=0
3920
       Esf(13,5)=0
3930
       Esf(13,6)=0
3940
       Esf(13,7)=0
       Esf(13,8)=0
3950
3960
       Esf(13,9)=0
       Esf(13,10)=0
3970
 3980
       Esf(13,11)=0
3990
       Esf(13,12)=0
 4000
       Esf(13,13)=0
 4010
       Esf(13,14)=0
 4020
       Esf(13,15)=0
 4030
       Esf(13,16)=0
 4040
       Esf(13,17)=0
       Esf(13,18)=0
 4050
 4860
       Esf(13,19)=0
 4070
       Esf(13,20)=0
 4080
       Esf(13,21)=0
 40.90
       Esf(13,22)=0
 4100
       Esf(13,23)=R(13)^A)fa(12)
 4110
       Esf(13,24)=R(13)^Beta(12)
 4120
       Esf(14,1)=-Alfa(1)*R(14)*(Alfa(1)-1)
 4130
       Esf(14,2)=-Beta(1)*R(14)^(Beta(1)-1)
 4140
       Esf(14,3)=Alfa(2)*R(14)^(Alfa(2)=1)
 4150
       Esf(14,4)=Beta(2)*R(14)^(Beta(2)-1)
 4168
       Esf(14,5)=0
 4170
       Esf(14,6)=0
 4180
       Esf(14,7)=0
 4190
       Esf(14,8)=0
 4200
       Esf(14,9)=0
 4210
       Esf(14,10)=0
 4228
       Esf(14,11)=0
 4230
       Esf(14,12)=0
 4240
       Esf(14,13)=0
 4250
       Esf(14,14)=0
 4260
       Esf(14,15)=0
       Esf(14,16)=0
 4270
 4280
       Esf(14,17)=0
       Esf(14,18)=0
 4290
       Esf(14,19)=0
 4300
 4310
       Esf(14,20)=0
 4320
       Esf(14,21)=0
```
	4330	Esf(1)	1,2	22)	=0																	
	4340	Est(1)	1,2	3)	=U																	
	4350	Est(1)	1,2	24)	ů																	
	4360	Esf(15	5,1)=	0																	
	4370	Esf(15	5,2	?)=	0																	
	4330	Esf(15	5,3	3)=	- A	l f	a (22	*	R ((1)	5	>^	Œ	11	f	a (2	2	- 1)	
	4390	Esf(15	5,4)=	- B	₽t	a (20	*	R (< 1	5)^	0	₿ę	t	a (2	3	- 1	>	
	4480	Esf(15	5,5	;)=	H1(fias	(3	1)÷	R	$\langle 1$	15	>	^ (B.	١f	ā	(3	;)		1)		
	4410	Esf(15	5,έ	;)=	Bet	tā	<3	() i	ŧR	$\langle $	15	>	~ (Be	2 t	a	<3	3>	•	1>		
	4420	Esf(15	5,7	') =	0																	
	4430	Esf(1	5;ε	})=	0																	
1	4440	Esf(1	5,9))=	0																	
	4450	Esf(1	5,1	0)	≈0																	
	4460	Esf(1	3,1	1)	=ម																	
	4470	Esf(1	5,1	2)	=0																	
	4480	Esf(1	5,1	3)	=0																	
	4498	Esf(1	5,1	4>	=0																	
	4500	Esf(1	5 1	5)	=0																	
١,	4510	Esf(1	3.1	6)	=0																	
	4520	Esf(1	5.1	7)	=Ø																	
	4530	Esf(1	5.1	8)	=0																	
	4540	Esf(1	5.1	9)	=0																	
	4550	Esf(1	5.2	20)	=0																	
	4560	Esf(1	5.2	21.5	i≖0																	
	4570	Esf(1	5.2	2)	= Ū																	
	4580	Esf(1	5.2	23)	= 11																	
	4598	Esf	5.2	24)	= 0																	
•	4600	EXECT		5.2	้ตไ																	
	4618	Fafili	,	, , , , =	้ด																	
	4629	Ferri		27.5	ä																	
	4630	Est (1)	2, 4 2, 2)/- }=	.0																	
	46.10	Feffi	- , - c : •	7/- 5ነቋ	- 9	16	~	5		P .	<i>.</i> .	ż	۲ ۸		01	~			i.		`	
1	3250	Earch	а, с с. 2	 	11		-	С.) / \ _	л ' Ю	~ 1	2). \.	2	n 1 D -		بيدي. ا	2	19. 15	~ I	ζ.	
	4660	ESTOR	5, 6 2 -	27- 78-	01	e (2	. C	. 5	л. 1 	10	5.		с. Н	69 17	t.	a. ⁄		57	- 1	و	
	1000	ESTUI	9 y 1 7 7		- n i	та 	24		т (с. 1. го	5	10	2	22	11	5 T	æ	<u>ر</u> ،	• •	-	1.7		
	4010	ESTAL	₽, °	5/* 55.	- 56	ų a	4		P 17.	5	10	2	<u>~ </u> (Б	ęι	a	5	÷	1	1.2		
	4000	EST (1)	213	7)* 101	- 0																	
	4090	ESTUI	ີ່)=0 _0																	
	4700	ESTLI	5,1	11.1	=0																	
	4710	ESTAL		121	-=U	<i>`</i>																
	4720	ESILI	Þ, 1	زې)≃U																	
	4730	ESTIL	5,	143	5=0																	
	47.40	ESFCI	byi	133	0=0																	
	4750	Estici	6,1	167)≖0																	
	4760	ESECL	6,1	17	0=0																	
	4779	EstCl	5,1	18:	0=0																	
	4780	Esf(1	5,	19	0=0																	
1	47.90	Esf(1	5,:	20))=0	1.5																
1	4800	Esf (1	6,1	21)	0=0																	
	4810	Esf(1	6,3	22)	0 = 0																	
	4820	Esf(1	6,2	23)	=0									e.								
	4830	Esf(1	5,2	24.	0=0																	
	4840	Esf(1	7,	1)+	•0	1																
	4850	Esf(1	7,1	2);	=0																	
٩.	4860	Esf(1	Ζ,	3):	= Ø																	
	4870	Esf(1	7,1	4);	=0																	
	4880	Esf(1	7, 9	5):	=0																	
	4890	Esf(1	7,1	5);	=0																	
	4900	Esf(1	7,	72:	-A	16	5.	4).÷	F.	<1	7)^	¢	H I	F	à	(4	D	- 1	\mathbf{O}	
	4910	Esf(1	7., 1	B);	= - B	e t	a	(4)¥	R	< 1	7	>-	• (Be	e t	а	Ċ	Ð	- 3	Ú.	
	4920	Esf(1	Ζ,	9):	=A1	f a	105	52	≁F	<u>ک</u>	17	")	4	B	14	à	Ċ.	5))	1 :	,	
	4938	Esf(1	7.,	10)=B	et	a	5	>*	R	<1	7	21	• (Ē÷	21	ā	<u>(</u> 5	55	<u> </u>	Ο.	
	4940	Esf(1	7.	11)=0																	
	4950	Esf(1	7	12)=0																	
	4960	Esf(1	7	13)=0																	
	4970	Esf(1	7	14)=0																	
	4988	Esfei	7	15) ≕ (i														Л.			
X	4998	Esf(1	7.	16) = n																	
	5000	Esfel	7.	17)=0																	
	5010	Esfel	7	18) = O		-					. 3					4					
	5929	FSFEL	7	10) = 0																	
i.	5030	Ferri	·'·	2 (2) 2 (3 (, <u>−</u> 0) =0																	
				- U i																		

	5040	Fsf(17,21)=0	
	5050		
	5050	EST(17,227-0	
	5060	Esf(17,23)=0	
	5070	$E_{sf}(17, 24) = 8$	
	5010		
	2080	EST(18,1)=0	
	5090	Esf(18,2)=0	
	5100	F=C(18 3)=0	
	0100		
	5110	ESF(18,4)=0	
	5120	Esf(18.5)=0	
	E120		
	5130	EST(13,07-0	
	5140	Esf(18,7)=0	
	5150	E*f(18,8)=0	
	0100	$E_{2}^{(1)}$ $(10,0)^{(1)}$ $(10,0)^{(1)}$	
	5160	Est(18,9)=-Hira(0)+R(18)^(hira(0)-1)	
	5178	Esf(18,18)=-Beta(5)+R(18)^(Beta(5)-1)	
	5100	$E_{c}C(10, 11)=01C_{a}(5)=0(10)C(01C_{a}(6)=1)$	
	0100		
	5190	$E_{3}f(18, 12) = Beta(6) + R(18) \wedge (Beta(6) = 1)$	
	5200 -	Esf(18,13)=0	
	6010	E & C / 10 1 / 1 = 0	
	J210	C31(10)147-0	
	5220	Esf(18,15)=0	
	5238	F&f(18,16)=0	
	5010		
	5240	CSI(10,17)~0	
	5250	Esf(18,18)=0	
	5260	Esf(18,19)=0	
	6070		
	5210	Est (18,20)=0	
	5280	Esf(18,21)=0	
	5290	F+0(18:22)=8	
	2366	EST(18,23)=0	
	5318	Esf(18,24)=0	
	5220	Fef(19 1)=0	
	3320		
	5330	Esf(19,2)=0	
	5340	Esf(19,3)=0	
	5250	Fef(19 4)=9	
	5350	EST(1),4/40	
	5368	Esf(19,5)=0	
	5370	Fsf(19,6)=8	
i.	6000	E+C(10 7)=0	
	0300	csr(19,7-0	
	5390	Esf(19,8)=0	
	5400	Esf(19,9)=0	
	E . 10	F-0(10 10)-0	
,	5410	EST(19,10)=0	
	5420	Esf(19,11)=-Alfa(6)+R(19)^(Alfa(6)-1)	
	5430	Esf(19,12)=-Beta(5)+E(19)^(Beta(5)-1)	
	5100		
	2440	EST(19,13)#HITa(7)#K(17)*(HITa(7)#17	
	5450	Esf(19,14)=Beta(7)+R(19)^(Beta(7)-1)	
	5460	F+F(19, 15)=8	
	6170		
	5470	EST(17,10)=0	
	5480	Esf(19,17)=0	
	5498	Esf(19, 18)=0	
	EE00	Ere(19,19)=0	
	5560	C\$f(17,177~0	
	5510	Esf(19,20)=0	
	5520	$E_{sf}(19, 21) = 8$	
	6620	Err(19 22)=0	
	5330		
	5540	EEF(19,23)#0	
	5550	Esf(19,24)=8	
	5560	Fef(20 1)=0	
	0000		
	5570	ESI(20,2)=0	
	5589	Esf(20,3)=0	
	5590	Fef(20.4)=0	
	5550		
	5600	EST(20, 5)=0	
	5610	Esf(20,6)=0	
	5600	Fsf(20,7)=8	
	0020		
	5630	EST (20, 8)=0	
	5640	Esf(20,9)=0	
	SCEA	E = C(20, 10) = 0	
	1010		
	5660	EsF(20,11)=0	
	5678	Esf(20,12)=0	
	5200	Fer(20, 13)=+A) Fa(7) ** P(20) A/A) Fa(7)=1)	
	0000		
	5690	Est(20,14)=-Beta(7)*R(20)^(Beta(7)-1)	
	5700	Esf(20,15)=Alfa(8)+R(20)^(Alfa(8)-1)	
	6710	F= F(20 15)= Pot = (9) = P(20) = (Pot = (0) = 1)	
	9110		
	5720	Esf(20,17)=0	
	5730	Esf(28,18)=0	
	5740	Fef(28 19)=0	
	0140		

5750	Esf(20,2	20)=(
5760	Esf(20,3	21>=0				
5770	Esf(20,3	22)=0				
5780	Esf(20,2	23)=0				
5790	Esf(20,2	24>=0				
5800	Esf(21,1)=0				
5810	Esf(21,3	2)=0				
5820	E⊴f(21,3	3)=0				
5830	Esf(21,4	1)=0				
5840	Esf(21,5	5)=0				
5850	Esf(21,6	5)=0				
5860	Esf(21,7	7)=0				
5870	E3f(21,6	3)=8				
5880	Esf(21,9	9)=0				
5890	Esf(21,1	10)=0				
5900	Esf(21,1	1)=0				
5910	Esf(21,1	2)=0				
5920	Esf(21,1	13)=0				
5930	Esf(21,1	4)=0				
5940	E=f(21,1	(5)=-A	1fa(8	>*R(21)	r(Alfa(8	3>-1>
5950	Esf(21,1	(6)=-B	eta(3	>+R(21)/	·(Beta()	32-12
5950	ESt(21,)	172881	fa(9)	+R(21)^-	(B)fa(9)	-1)
3770	EST(21,1	18)=Be	t a(9)	+R(21)^	(Beta(9)	(-1)
5760	551(21,1	197=0				
5990	EST(21,2	20780				
6000	EST(21,2	21.7=0				
6010	51(21)2	22/=0				
6020	ESI(21)	23740				
6030	EST(21,4	247=8				
6050	Ex 2 (22)	12-0				
6060	E21(22)	27-0				
6970	Ear(22)	1740				
6080	Far(22 *	51=0				
6090	Esf(22)	5)=0				
6100	Esf(22.7	7)=0				
6110	E=f(22.8	3)=0				
6120	Esf(22.9	9)=0				
6130	Esf(22.	0=(0)				
6140	Esf(22,)	1)=0		· · ·		
6150	Esf(22,1	2)=0				
6160	Esf(22,1	3)=0				
6170	Esf(22,1	4)=0				
6180	Esf (22, 1	15)=0				
6190	Esf(22,	16)=0		T		
6200	Esf(22,1	17)=-A	llfa(9	>+R(22)/	CALFACS	0-12
6210	Est (22, 1	(8)=-B	leta(9	>+R(22)	>(Beta(§	92-12
6220	Est(22,1	(9)=81	fa(10	>+R(22)	SBIFACI	(0)-1)
6230	LS1 (22, 2	20)=80	ta(10	>*E(22)	*(Beta()	02-12
6250	EST(22)	21750				- 1
6230	531 (22,2	227=0				
6270	Eef(22)	242-0				
6280	Exer 22, 6	11-0				
6290	Esc(23)	2)=0				
6300	Earlos	21-0 -				
6310	Fer(23)	1)=0				
6320	Esf(23.5	5)=0				
6330	Esf(23.6	5)=0				
6340	Esf(23.1	?)=0				
6350	Esf (23.8	3)=0		20		
6360	Esf(23.9	9)=0			-	
6370	Esf (23.	0=(0)				<i>c</i> .
6380	Esf (23.)	11>=0				0
6390	Esf (23.)	2)=0	11			
6490	Esf (23, 1	(3)=0				
.5410	Esf(23,1	4)=0				
6420	Esf (23, 1	52=0	91.12-2			1. 3
6430	Esf (23, 1	6)=0			1. 1	1 14 14
5440	Esn. (23, 1	7)=0				1. 1
6450	Esf(23, 1	(8)=0				

6460 Esf(23,19)=-B|fa(10)*R(23)^(A|fa(10)-1) 6478 Esf(23,20)=-Beta(10)#R(23)^(Beta(10)-1) 6480 Esf(23,21)=A)fa(11)*R(23)^(A)fa(11)+1) 6490 Esf(23,22)=Beta(11)*R(23)^(Beta(11)-1) 6590 Esf(23,23)=0 6510 Esf(23,24)=0 6520 Esf(24,1)=0 6530 Esf(24;2)=0 6540 Esf(24,3)=0 6550 Esf(24,4)=0 6560 Esf(24,5)=0 Esf(24,6)=0 6570 6580 Esf(24,7)=0 6590 Esf(24,8)=0 6600 Esf(24,9)=0 6610 Esf(24,10)=0 Eif(24,11)=0 6620 Esf(24,12)=0 6630 6649 Esf(24,13)=0 Esf(24,14)=0 6658 Esf(24,15)=0 6660 6670 Esf(24,16)=0 6680. Esf(24,17)=0 66.90 Esf(24,18)=0 Esf(24,19)=0 67.00 Esf(24,20)=0 6710 6729 Esf(24,21)=-Blfa(11)+R(24)+(Blfa(11)-1) 6730 Esf(24,22)=-Beta(11)+R(24)^(Beta(11)-1) 6748 ESP(24,23)=A)fs(12)+R(24)*(A)fs(12)-1) 6750 Esf(24,24)=Beta(12)*R(24)^(Beta(12)-1) Vec (1)=-M(1)*R(1)*(H(1)+3) 6760 Vec(2)=M(1)*R(2)*(N(1)+3)-N(2)*R(2)*(N(2)+3) 67.70 6730 Vec(3)=N(2)*R(3)^(N(2)+3)-N(3)*R(3)^(N(3)+3) Vec(4)=N(3)*R(4)^(1(3)+3)-N(4)+R(4)^(1(4)+3) 67.90 6800 Yee (5) = M(4) * R(5) ~ (H(4)+3) = M(5) * R(5) ~ (H(5)+3) Yee (6)=M(5)*R(6)^(H(5)+3)-M(6)*R(6)^(H(6)+3) 6810 6820 Nec (7)=N(6)*R(7)~(N(6)+3)-N(7)*R(7)~(N(7)+3) 6830 Vec(8)=N(7)+R(8)~(H(7)+3)-H(8)+R(8)~(H(8)+3) Yee(9)=M(8)+R(9)^(N(8)+3)-H(9)+R(9)^(N(9)+3) 6840 6850 Yec(10)=M(9)*R(10)>(H(9)+3)-M(10)*R(10)^(H(10)+3) 6860 Vec(11)=N(10)*R(11)^(N(10)+3)-N(11)*R(11)^(N(11)+3) Vec(12)=M(11)*R(12)*(N(11)+3)+M(12)+R(12)*(N(12)+3) 6870 6880 Yee(13)=+M(12)+R(13)*(N(12)+3) 6890 Yec(14)=N(1)+(N(1)+3)+R(14)^(N(1)+2)-N(2)+(N(2)+3)+R(14)^(N(2)+2) 6900 Vec(15)=N(2)*(N(2)+3)+R(15)*(N(2)+2)-N(3)+(N(3)+3)*R(15)*(N(3)+2) Yee(16)=N(3)*(N(3)+3)*R(16)*(N(3)+2)-N(4)*(N(4)+3)*R(16)*(N(4)+2) 6910 6928 Yee (17)=M(4)+(H(4)+3)*R(17)*(H(4)+2)-M(5)+(H(5)+3)+R(17)*(H(5)+2) 6930 Yee (18)=N(5)+(N(5)+3)+R(18)^(H(5)+2)-N(6)+(N(6)+3)+R(18)^(N(6)+2) Yec (19)=N(6)+(N(6)+3)*R(19)*(N(6)+2)-M(7)*(N(7)+3)*R(19)*(H(7)+2) 6940 Vec(20)=M(7)+(H(7)+3)+R(20)*(H(7)+2)-M(8)+(H(8)+3)+R(20)*(H(8)+2) 6950 Yéc (21)#M(8)*(H(8)+3)*R(21)~(H(8)+2)-H(9)+(H(9)+3)*R(21)^(H(9)+2) 6960: Vec(22)=M(9)*(H(9)+3)*R(22)*(H(9)+2)-M(10)*(H(10)+3)*R(22)*(H(10)+2) 6978 Yee (23)=H(10)+(H(10)+3)+R(23)^(H(10)+2)-H(11)+(H(11)+3)+R(23)^(H(11)+2) 6980 Yec(24)=M(11)#(H(11)+3)#R(24)*(H(11)+2)-M(12)+(H(12)+3)#R(24)*(H(12)+2) 6998 7008 PRINT "MATRIZ ESC", LIN(1) MAT PRINT Esf; PRINT "MATRIZ Vec", LIN(1) 7010 7020 7030 MAT PRINT Vec: 7040 MAT SO1=INV(Esf) 7050 MAT P=Sol +Vec PRINT , "MATRIZ P, LOS YALORES: DE A(1) Y B(1); ", P(*) 7060 7070 FOR I=0 TO 11 A(I+1)=P(I+2+1) 7080 7090 B(I+1)=P(I+2+2) 7180 HEXT I FOR 1=1 TO 12 7110 7120 F(I)=M(I)+Rs(I)^(H(I)+3)+R(I)+Rs(I)^RI(A(I)+B(I)+Rs(I)+Beta(I) aCI)#Rs(1)^(Beta(1)-1) 7140 「下ド(12円F(122(日(1)※R当(1)) 7150 TtaCl)=FpCl)/H([)+Re+Omega+2+Rs(l)+2

7160 Er(I)=(Tr(I)-Nu*Tta(I))/E 7170 Eta(I)=(Tta(I)-Nu*Tr(I))/E U(I)=Rs(I)*Eta(I) 7180 NEXT I PRINT "F",LIN(1) MAT PRINT F; 7190 7200 7210 7220 PRINT "Fp", LIN(1) 7230 MAT PRINT Fp; 7240 PRINT "Tr", LIN(1) 7250 MAT PRINT Tr; 7260 PRINT "Tta",LIN(1) 7270 MAT PRINT Tta; PRINT "Er", LIN(1) MAT PRINT Er; 7280 7290 PRINT "Eta"; 7300 MAT PRINT Eta; 7310 PRINT "U",LIN(1) MAT PRINT U MAT Sol=INV(Esf) 7320 7330 7340 7350 END

Aplicación del Programa a un Perfil Determinado.

Se aplica el programa descrito anteriormente, para encontrar la solución del perfil que lo generó, este perfil es el propuesto por Cruz Manjarréz⁽¹²⁾, al cuál le asignamos primeramente el perfil plano condicionado, y luego, el perfil dado por nuestras relaciones matemáticas. Figura 19.



en (b) el perfil condicionado al perfil original y finalmente, en la figura (c), el perfil propue<u>s</u> to matemáticamente.

En la Figura 19a se tiene el perfil problema, a este le asignamos el perfil condicionado Figura 19b y finalmente le asignamos el perfil dado por las ecuaciones (3-13), Figura 19c. Los resultados obtenidos fueron los siguientes:

h_1	=	(,2)r°
h ₂	-	$(11.440679 \times 10^{-8}) r^{58,22759}$
h ₃	=	(1.2)r°
h_4^{\prime}	2	$(3.9684001 \times 10^{10}) r^{-46.688863}$
h ₅	=	(.4)r°
h ₆	=	$(4.2623552 \times 10^{-92}) r^{157.53022}$
h ₇	=	(1.5133624) r ^{0.2088487}
h ₈	=	$(1.0141565 \times 10^{79}) r^{-115.80903}$
h ₉	.=	(0.3796644) r ^{0.4748914}
h ₁₀)=	$(6.0857754 \times 10^{-55}) r^{68.483838}$
h ₁₁	R	(1.4)r°
h ₁₂	2=	$(1.5542878 \times 10^{84}) r^{-104.42749}$

y:

TABLA II

r (cms)	$\sigma_r(\frac{\text{dinas}}{\text{cm}^2})$	$\sigma_{\theta}(\frac{\text{dinas}}{\text{cm}^2})$	u (cms)
1.00	2	5.0106 x 10^9	6.9853×10^{-3}
1.30	4.1392×10^8	3.7788 x 10 ⁹	6.6010×10^{-3}
1.70	1.4242×10^9	3.1326×10^9	6.3103×10^{-3}
2.50	2.5688×10^9	3.1235 x 10 ⁹	7.9317×10^{-3}
2.70	2.5523×10^9	3.0636×10^9	8.3613×10^{-3}
3.00	2.5094×10^9	2.9808×10^9	9.0035 x 10^{-3}
3.80	1.0095×10^9	2.3391×10^9	1.0627×10^{-2}
4.50	3.8897×10^8	1.8053×10^9	1.0520×10^{-2}
4.80	5.1889 x 10^8	1.7310×10^9	1.0437×10^{-2}
5.50	5.3405×10^8	1.5537×10^9	1.0562×10^{-2}
6.00	2.8988×10^8	1.3528×10^9	1.0516×10^{-2}
6.20	1.4891×10^8	1.2594×10^9	1.0461×10^{-2}
6.50	0001	1.1387×10^9	1.0479×10^{-2}

En la Figura 20, se presentan en forma gráfica, los resultados encontrados.



Figura 20.

Deformaciones y esfuerzos del perfil condicionado. En el inciso (a), vemos el perfil superpuesto al perfil original, en la figura (b) se encuentra el esfuerzo radial en función del radio. En la Figura (c) se observa el esfuerzo tangencial en función del radio y en la Figura (d) observamos la deformación radial del disco.

En la figura 20, presentamos los resultados de los es fuerzos y deformaciones que se obtuvieron por el método de cómputo, para un perfil determinado.

En (a) presentamos el perfil del disco de aluminio o<u>b</u> tenido mediante nuestras relaciones matemáticas, en él se observan los puntos en donde se hicieron los cortes (1.28, 1.32, 1.68, 1.72, 3.78, 3.82, 4.78, 4.82, 6.18, 6.22, 6.38, 6.42). El origen del sistema de coordenadas se localiza en el centro del hoyo.

En la misma figura, inciso (b), presentamos la gráfica del esfuerzo radial en función del radio del disco, el esfuerzo máximo lo localizamos en la región comprendida e<u>n</u> tre 1.7 y 3.8 cms.

El esfuerzo tangencial máximo se encuentra cerca del hoyo del disco, ésto lo ilustramos en la Figura 20c.

Como se aprecia en la gráfica, inciso (d), la deformación u, aumenta conforme nos alejamos del centro del disco, y a partir de 5 cms se comporta casi como una constante.

Como consecuencia de los resultados obtenidos en la Figura anterior, el disco aumenta radialmente .010 cms., es decir, .020 cms. de diámetro.

Aplicación del Programa a un Perfil Propuesto.

En base a los resultados obtenidos en el perfil deter-

minado, se observa que rebasan los valores permitidos⁽¹¹⁾, ya que tanto la deformación como los esfuerzos del disco de aluminio, son mayores a los que resiste el cilindro al rotar; estos discos se usarán como tapas de dicho cilindro. Por todo ésto, fue necesario mejorar esas condiciones de es fuerzo, para lo cuál, se propuso el perfil que se presenta en la Figura 21. Siguiendo el método desarrollado anterio<u>r</u> mente, se le asigno primeramente un perfil aplanado en uno de sus lados (Figura 21b), posteriormente se le asoció un perfil matemático (c).



Aplicando el programa de cómputo anterior fueron encon trados los esfuerzos y deformaciones para diferentes radios propuestos. Esta información se presenta en la Tabla III,

y en forma gráfica en la figura 22.

$$h_{1} = (1)r^{\circ}$$

$$h_{2} = (3.2629387 \times 10^{-36})r^{88.029235}$$

$$H_{3} = (2)r^{\circ}$$

$$h_{4} = (1.2139379 \times 10^{59})r^{-130.11273}$$

$$h_{5} = (.8)r^{\circ}$$

$$h_{6} = (4.4079131 \times 10^{-51})r^{87.046817}$$

$$h_{7} = (1.5133624)r^{0.2088487}$$

$$h_{8} = (1.0141565 \times 10^{79})r^{-115.30903}$$

$$h_{9} = (0.3796644)r^{0.4738914}$$

$$h_{10} = (6.0857754 \times 10^{-55})r^{68.483838}$$

$$h_{11} = (1.4)r^{\circ}$$

$$h_{12} = (1.5542878 \times 10^{84})r^{-104.42749}$$

	-				
ιΛ		n	. 1		1
1 11	к	\mathbf{n}			1.00
10	1131			1 1	1
					•

r (cms)	$\sigma_r(\frac{\text{dinas}}{\text{cm}^2})$	$\sigma_0(\frac{\text{dinas}}{\text{cm}^2})$	u (cms)
.635	0	4.0734×10^9	3.6061×10^{-3}
2.54	1.1507×10^9	1.8430×10^9	5.1815×10^{-3}
2.70	0.8212×10^9	1.6634×10^9	5.2411×10^{-3}
2.84	1.2964×10^9	1.7661×10^9	5.2987×10^{-3}
3.52	1.8175×10^9	1.9265×10^9	6.5705×10^{-3}
3.82	0.6821×10^9	1.5313×10^{9}	6.9560×10^{-3}
3.95	0.6496×10^9	1.4831×10^9	$6,9866 \times 10^{-3}$
4.82	0.9774×10^9	1.3787×10^9	7.0951×10^{-3}
5.50	0.6039×10^9	1.1704×10^9	7.4461×10^{-3}
6.22	0.1216×10^9	0.9048×10^9	7.4981×10^{-3}
6.40	0.1944×10^9	0.8405×10^9	7,4436 x 10^{-3}
6.50	0	0.8175×10^9	7.4080×10^{-3}

Graficando, se tiene:



Figura 22. Deformaciones y esfuerzos del perfil propuesto. En el inciso (a), vemos el perfil superpuesto al perfil origi-nal, en la Figura (b) se encuentra el esfuerzo radial en función del radio. En la Figura (c) se observa el esfuer zo tangencial en función del radio y en la Figura (d) observamos la deformación radial del disco.

En la Figura 22, se presentan los resultados de los esfuerzos y deformaciones que se obtuvieron por el método de cómputo, para el perfil propuesto.

En la Figura 22a, presentamos la aproximación al perfil del disco de aluminio, obtenido mediante nuestras rel<u>a</u> ciones matemáticas, en éllas se observan los puntos en do<u>n</u> de se hicieron los cortes (2.48, 2.52, 2.88, 2.92, 3.88, 3.92, 4.88, 4.92, 6.18, 6.22, 6.38, y 6.42), el origen del sistema de coordenadas se localiza, como en el caso anterior, en el centro del hoyo.

En la misma Figura (b), se observa el comportamiento del esfuerzo radial en función del radio del disco, el esfuerzo máximo se localiza en la región comprendida entre 2.9 y 3.7 cms.

El esfuerzo tangencial máximo del modelo propuesto, se encuentra cerca del hoyo del disco, ésto se puede ver en la Figura 22c.

Finalmente en el inciso d de la misma Figura, se aprecia que la deformación u, aumenta conforme nos alejamos del centro del disco, y a partir de 5.5 cms. se comporta casi como una constante.

Como consecuencia de los resultados obtenidos de la F<u>i</u> gura anterior, el disco aumenta radialmente .007 cms., es decir, .014 cms. de diámetro. Al analizar los resultados obtenidos en el caso del disco determinado y del disco propuesto, observamos una n<u>o</u> table mejoría en los resultados encontrados en el segundo caso.

Una comparación entre ellos la presentamos en la Tabla III.

TABLA IV

Comparación de los resultados obtenidos en el caso del perfil determinado y del perfil propuesto.

Esfuerzos y Deformación	PERFIL Determinado	Perfil Propuesto
MAXIMA (dinas)	3.4582×10^9	1.8175 x 10 ⁹
SG MAX IMA (dinas)	5.0106 x 10 ⁹	4.0734×10^9
MAXIMA(cms)	1.0479×10^{-2}	0.7408×10^{-2}

De esta última Tabla, podemos decir, que los valores para los esfuerzos y deformaciones en el caso del perfil propuesto, son menores que aquellos para el perfil determinado. Es posible comparar los esfuerzos radiales y tangenciales así como las deformaciones entre sí, debido a que e<u>s</u> tas condiciones son características del tipo de perfil de que se trate.

CONCLUSIONES Y RECOMENDACIONES

En base al análisis de los resultados de los discos estudiados y a las hipótesis propuestas durante el desarro llo de este trabajo, podemos concluir lo siguiente:

- Dado el método que seguimos en el programa, éste se puede aplicar a todo tipo de perfil de disco, cualquiera que sea el material que lo constituya.
 - Los valores obtenidos con el perfil propuesto, resul taron óptimos, ya que satisfacen las condiciones exi gidas por el cilindro en rotación; logrando abatir tanto el esfuerzo radial máximo como el tangencial máximo, en un 54 y 30% respectivamente. La elongación radial máxima (u), resulto también óptima, mejorando en un 29% la deformación del disco.
 - En función de las gráficas y tablas obtenidas con este método, se observa que la suposición formulada por Haerle⁽³⁾:

(3 - 21)

no se cumple del todo, ya que en nuestro caso:



si revisamos aquí el tratamiento matemático que llaerle da a su desarrollo, veremos que nunca toma en cuenta a la relación $\sigma_{\theta}/\sigma_{\theta}'$ en su método, ya que siempre lo hace en base a la relación $\sigma_{\mu}/\sigma_{\mu}'$.

A pesar de ésto, su hipótesis es buena en la prá<u>c</u> tica.

Aplicando la teoría presentada en este trabajo, podemos afirmar que el programa desarrollado es válido también para discos sin agujero central, tan sólo considerando que los esfuerzos se duplican al hacer un hoyo en el centro del disco^(1,3,7).

La deformación radial máxima (u), a partir de un cierto valor, el cuál depende de la longitud inicial del disco, se comporta como si no existiera hoyo en el centro del mismo.

La matriz es fácilmente redimensionable, porque los únicos elementos que aparecen en élla diferentes de cero, son los correspondientes a la diagonal principal, y no son otra cosa que las funciones de esfuerzo F, evaluadas en los puntos de corte del disco.

Después de haber trabajado con nuestro programa, notamos que aún puede ser posible la optimización del mismo, tratando de disminuir los datos C, n necesarios, a sólo uno de éllos, haciendo los exponentes $n = \pm 100$ ó, manteniendo a C con un valor fijo. Sería conveniente asignar a este programa, una subruti

na que grafique al mismo tiempo los resultados obt<u>e</u> nidos.

Es interesante mencionar que con las características encontradas mediante nuestro estudio, actualmente se están maquinando dos discos de aluminio, que serán utilizados c<u>o</u> mo tapas de un cilindro. Este cilindro es la etapa píloto de la construcción de ultracentrífugas.

BIBLIOGRAFIA

- Filomenko, M. Theory of Elasticity. First Edition.
 Scientific Publishers, Moscow (1953).
- Love, M.E.H. A treatise on the Mathematical Theory of Elasticity. Fourth Edition. Universal Press, Cambridge (1927).
- Martin, H.M. Rotating Discs of Conical Profile, Engineering, Vol CXV, pp. 1-4, January 1923.
- 4. Haerle, H. The Strength of Rotating Discs, Engineering, Vol. CVI, pp. 130-135. July 1918.
- Hodkinson. Rotating Discs of Conical Profile, Engineering, Vol. CXVI, pp.274-275. July 1923.
- 6. Timoshenko, S.P. Theory of Plates and Shell. First Edition. Mac Graw Hill, Stanford (1940).
- Timoshenko, S.P. Theory of Elasticity. First Edition.
 Mac Graw Hill, New York (1934)
- Southewell. Theory of Elasticity. Second Edition.
 Oxford University Press, Oxford (1941).
- 9. Pisarenko, G.J. Et. Al. Manual de Resistencia de Materiales. Primera Edición. MIR, Moscú (1979).
- 10. Stodola. Steam Turbines. First Edition, Oxford University Press, Oxford (1912).

- 11. Alba, F. Comunicación personal (1981).
- 12. Cruz Manjarréz, H. Comunicación personal (1981).
- 13. Courant, R. Et. Al. Métodos de la Física Matemática. Tercera Edición, Aguilar. California (1978)
- 14. Royo, M.C. Síntesis Histórica de la Física Contemporánea. Primera Edición. UIA (1982).

Mi agradecimiento al Dr. Fernando Alba Andrade por su dirección y paciencia en la elaboración de la presente tesis.

> Agradezco fraternalmente a: Act. Miguel Mireles Padilla Fís. Héctor Cruz Manjarréz Flores M.en C. Esbaide Adem Chahin Fís. Andrés Porta Contreras Lic. Jesús Lara Olvera Por sus oportunas y desinteresadas aportaciones.

> > Agradezco a todas las demás personas que de una u otra forma, ayudaron en la realización de este trabajo.