

UNIVERSIDAD NACIONAL AUTONOMA DE MEXICO

FACULTAD DE ESTUDIOS SUPERIORES CUAUTITLAN

SISTEMA DE ADQUISICION, DIGITALIZACION Y PRUEBAS DE UN DETECTOR BIDIMENSIONAL INFRARROJO

TESIS

QUE PARA OBTENER EL TITULO DE:

INGENIERO MECANICO ELECTRICISTA

P R E S E N T A A:

ARTURO MORENO GUTIERREZ

ASESOR: FIS. ARTURO IRIARTE VALVERDE

CUAUTITLAN IZCALLI, EDO. DE MEX. 2006



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.

DEDICADO A:

A mi familia, en especial a mi mamá por todo el apoyo obtenido desde siempre.

A mi tía Caro también por el apoyo desde siempre.

A Alejandro Castro Reyna por su enseñanza en las técnicas de diseño empleadas.

A mi novia Kathrim a quien le dedico también éste trabajo por sus consejos y apoyo único.

A la Electricidad y Electrónica desde 1987.

AGRADECIMIENTOS:

A la U.N.A.M. por la oportunidad de ser parte de ella.

Al Instituto de Astronomía de la U.N.A.M., Observatorio Astronómico Nacional, en permitirme formar parte de uno de sus proyectos así como en su desarrollo y en los apoyos obtenidos.

Mis agradecimientos para: Dra. Irene Cruz-González, Dr. Elfego Ruiz, Fis. Arturo Iriarte Valverde, por la oportunidad de trabajar en el proyecto y en los apoyos obtenidos. Ing. Gerardo Lara por la enseñanza, colaboración y apoyo obtenido, al mismo tiempo por su colaboración y enseñanza a: Ing. Silvio Tinoco, D.I. Rosalia Langarica, M.C. Erika Sohn, Fis. Abel Bernal, Ing. Luis Artemio Martínez. Así como también: Fis. Laura Parrao por la oportunidad de participar con la Feria de la Física y a su apoyo, igualmente a todos quienes de alguna forma colaboraron en la elaboración de este trabajo.

A la Asociación de tenis de mesa de la U.N.A.M., por la oportunidad de ser jugador y atleta.

Al programa alumnos sobresalientes S.E.P.(1983-1990) y de bachillerato U.N.A.M.

Este trabajo de tesis también fue realizado con los apoyos parciales de los proyectos:

PAPIIT-DGAPA 1N 12 01 98.

CONACYT 27550-A.

CONACYT 36574-E.

Página

CAPÍTULO 1 INTRODUCCIÓN.

1.1	Composición de la luz.	2
1.2	Teoría corpuscular.	3
1.3	Teoría ondulatoria.	4
1.4	Propagación de la luz.	5
1.5	Efecto fotoeléctrico.	7
1.6	Espectro electromagnético.	9
1.7	Instrumentos astronómicos.	16
	1.7.1 Telescopio refractor.	17
	1.7.2 Telescopio reflector.	18
	1.7.3 Telescopio catadióptrico.	20
	1.7.4 Radiotelescopio.	22
	1.7.5 Bolómetro.	23
	1.7.6 Detectores de radio.	23
	1.7.7 C.C.D.	23

1.7.7 C.C.D.

CAPÍTULO 2 REGIÓN INFRARROJA.

2.1	¿Qué es la región infrarroja?.	25
2.2	Descubrimiento de la región infrarroja.	26
2.3	Regiones y fuentes de la región infrarroja.	26
2.4	Detección de la región infrarroja.	29

CAPÍTULO 3 **DETECTORES INFRARROJOS.**

3.1	Historia de los detectores.	32
3.2	Definición de un detector.	36
	3.2.1 Detectores térmicos.	37
	3.2.2 Detectores cuánticos.	37
3.3	Parámetros de un detector.	38
3.4	Detectores de estado sólido.	42
	3.4.1 Detectores de juntura.	45
	3.4.2 Detectores de homojuntura.	45
	3.4.3 Detectores de heterojuntura.	46
	3.4.4 Detectores de barrera schottky.	46
	3.4.5 Detectores de avalancha.	46
	3.4.6 Detectores del tipo metal/aislante/semiconductor (MIS).	47
3.5	Detectores infrarrojos.	49
3.6	Detector Boeing-Hawaii de 1024 X 1024 píxeles.	51
3.7	Multiplexor en el detector infrarrojo.	55
3.8	Celdas del detector infrarrojo.	60

CAPÍTULO 4 PROYECTO INFRARROJO.

4.1 4.2 4.3	Antecedentes de instrumentación infrarroja. Elementos generales del proyecto. Resultados de pruebas con el detector infrarrojo Boeing-Hawaii.	63 64 74
API	ÉNDICES.	
	 1. Hojas de especificaciones de los componentes empleados y requeridos. 2. Diagramas ganaralas de esplando e interfaces 	80 106
	 2. Diagramas generales de cableado e interfaces. 3. Diseños realizados y fotografías del proyecto. 	106
REI	FERENCIAS Y BIBLIOGRAFÍAS.	143

Para el estudio del Universo los actuales telescopios emplean detectores capaces de registrar radiaciones en diferentes longitudes de onda. El presente trabajo es parte de uno de los proyectos del Instituto de Astronomía de la U.N.A.M., para incrementar el potencial de observación en la región infrarroja.

— **С** А Р І́ Т U L О 1

ΙΝΤ ΚΟ Ο U C C Ι Ο΄ Ν.

- 1.1 COMPOSICIÓN DE LA LUZ.
- 1.2 TEORÍA CORPUSCULAR.
- 1.3 TEORÍA ONDULATORIA.
- 1.4 PROPAGACIÓN DE LA LUZ.
- 1.5 EFECTO FOTOELÉCTRICO.
- 1.6 ESPECTRO ELECTROMAGNÉTICO.
- 1.7 INSTRUMENTOS ASTRONÓMICOS.

A partir de la invención del transistor en el año de 1948 en los laboratorios de **Bell Telephone¹**, la Electrónica en todas sus especialidades evolucionó y revolucionó tecnológicamente diferentes disciplinas entre ellas la Astronomía. La cual hace uso de los avances en detectores de estado sólido para la emisión de luz en el espectro infrarrojo, logrando así un mejor estudio de los fenómenos y evolución del Universo.

Para la Astronomía lo importante es el análisis y estudio de las radiaciones electromagnéticas desde las ondas de radio hasta los neutrinos. Las cuales son emitidas por cuerpos estelares que producen este tipo de radiación en diferentes regiones del cosmos, ya que revelan su composición fisicoquímica y evolución de los mismos.

1.1 COMPOSICIÓN DE LA LUZ.

Desde hace miles de años la luz ha sido objeto de curiosidad, asombro, tema de investigación para conocer su origen, su composición y efectos que producen en la materia. El término rayo ó haz de luz fue utilizado por los griegos; consistente en un conjunto de rayos con trayectorias rectas desplazándose en un medio uniforme. Además de establecer tratados en reflexión y refracción de la luz.

A partir del siglo XVI comienza a desarrollarse la Física como ciencia, con ello comienzan a surgir grandes avances científicos y técnicos. Autores de tales acontecimientos fueron:

Galileo Galilei (1594-1642, físico y astrónomo italiano), fue uno de los más importantes científicos en realizar inventos, descubrimientos y aportaciones en diferentes áreas científicas, entre ellas el estudio de la luz y fenómenos luminosos.

Bell Telephone¹. Compañía telefónica fundada por Alexander Graham Bell en la segunda mitad del siglo XIX y propietaria de la patente del teléfono. Posteriormente William Shockley, Walter H. Brattain y John Bardeen desarrollaron e inventaron el transistor por el cual recibieron el premio Nobel.

Willebord de Roijen Snell (1596-1626, geómetra holandés) descubre de forma experimental las leyes de la refracción en 1620. Su trabajo fue publicado posteriormente por Descartes.

Renato Descartes ó Renato Cartesios (1596-1650, científico, matemático y filósofo). Estableció la idea de que la luz es una rápida transmisión de diferencia de presiones en un medio llamado éter, el cual atraviesa todas las cosas. Explica el fenómeno de la reflexión y como se produce el arco iris debido a la refracción de la luz en las gotas de agua. Después publica la ley de la refracción establecida por Snell en 1638 en su tratado de Óptica.

En el año de 1650 Francesco María Grimaldi (1618-1663, matemático italiano), realizó un experimento para estudiar el comportamiento de la luz, en el que hizo incidir luz de una pequeña fuente luminosa sobre un cabello, el cual proyectaba múltiples sombras. A partir de la segunda mitad del siglo XVII, comenzó a progresar el entendimiento en el estudio de la luz; para explicar su composición, se establecieron dos teorías: la corpuscular (también llamada teoría de partículas) propuesta por Sir Isaac Newton (1642-1727, físico inglés), y la teoría ondulatoria desarrollada por Christian Huygens (1629-1695, astrónomo, físico y matemático holandés). Cada teoría expone las características estudiadas en ese entonces tales como: la propagación en línea recta (dirección de la luz), la reflexión (fenómeno en el cual la luz se refleja en una superficie y regresa a su medio original), y la refracción (desviación que experimenta la luz al pasar de un medio transparente a otro).

1.2 TEORÍA CORPUSCULAR.

La teoría corpuscular propuesta por Sir Isaac Newton enunció que: las partículas de masa despreciable se emitían por fuentes luminosas y la intensidad está en función de la cantidad de corpúsculos emitidos en determinado tiempo, tales como el Sol. Dichas partículas viajan desde la fuente en línea recta, y son reflejadas en superficies lisas con un ángulo de reflexión igual al de incidencia conservando la misma velocidad ya que se encuentran en el mismo medio.

Para Newton en la refracción; la partícula es atraída por el medio de mayor densidad, aumentando la componente de velocidad la cual es perpendicular a la superficie de separación, por lo que la partícula se acerca a la normal. Tales partículas viajan a alta velocidad, estimulando el sentido de la vista y produciendo sombras definidas de los objetos. Estos fenómenos llevaron a Newton a la conclusión de que la luz se compone de partículas.

1.3 TEORÍA ONDULATORIA.

Por su parte Christian Huygens considera que la luz necesita de un medio material para propagarse, considerando las siguientes características: cada punto de un frente de onda es un centro emisor secundario. Las ondas se propagan con diferente velocidad en cada medio. Expuso en 1670 que las leyes de la reflexión, refracción y la **doble refracción²** se podían explicar mediante la teoría ondulatoria. Para resolver el fenómeno de la propagación de la luz, Huygens ideó el éter (medio que no presenta estado sólido, líquido ó gaseoso) el cual suponía que llenaba el espacio y poros de la materia transparente, además de que la luz se conformaba de ondas de longitud pequeña, proyectando sombras definidas de los objetos. Tal teoría fue cuestionada en su momento, ahora sabemos que las longitudes de onda que componen la luz son de muy corta longitud, experimentando la flexión de forma mínima aunque no se aprecie. A inicios del siglo XIX, se realizaron importantes descubrimientos: la interferencia y la difracción.

En 1808 el ingeniero francés E. Matus, notó que la luz al experimentar la reflexión y su posterior incidencia en un medio birrefringente no presentaba la doble refracción; a esta característica la llamó **luz polarizada**³.

Doble refracción². Es producto de la experimentación en 1669, por parte del médico danés Erasmo Bartolino, quien observó que un cristal transparente (espato de Islandia) puede duplicar las imágenes de los objetos. A los cristales con estas propiedades se les llama birrefringentes.

Luz polarizada³. Luz alterada al atravesar un medio y que oscila en una dirección paralela a un plano llamado "plano de polarización". Los fotones con vectores de campo eléctrico se encuentran alineados en la misma dirección del filtro polarizante.

Estos fenómenos se entendían mejor empleando la teoría ondulatoria, ofreciendo una respuesta más clara que la teoría corpuscular. Los estudios realizados permitieron que años después el físico Thomas Young (1773-1829, médico y erudito inglés) calculara la longitud de onda de la luz, con un resultado aproximado de 5 x 10^{-7} ó 5000 angströms. Posteriormente científicos como: Joseph Von Fraunhofer (1787-1826, físico alemán), Agustín Fresnel (1788-1827, físico francés), Dominique Arago (1786-1853, físico francés) aportaran pruebas suficientes a la teoría ondulatoria, a favor de los resultados obtenidos por Thomas Young. Después en el año de 1850, León Focault demuestra que la velocidad de propagación de la luz es menor en el agua que en el aire, en base a la teoría de la refracción de Christian Huygens.

1.4 PROPAGACIÓN DE LA LUZ.

La idea de un medio como el éter para la propagación de la luz se consideró definitiva, sin alguna otra opción para explicar el fenómeno. Fue en 1865 cuando James Clerk Maxwell (1831-1879, físico escocés) inició el estudio para determinar las propiedades de un medio de propagación en el cual, tanto la luz como la energía eléctrica y el calor se transmitieran. Maxwell demostró que una carga acelerada puede radiar ondas electromagnéticas al espacio como una onda transversal.



Fig. 1.1 Onda electromagnética.

Explicó que la energía de la onda electromagnética está compuesta por: un campo eléctrico y un campo magnético, ambos de la misma magnitud oscilando perpendicularmente u ortogonalmente entre sí. Maxwell elaboró cuatro ecuaciones en las cuales resumió las leyes físicas de la Electricidad, el Magnetismo y resultados de experimentos en Óptica, utilizando como base los campos eléctricos y magnéticos, enunció:

- La ley de Coulomb se explica mediante líneas de campo eléctrico producidas por cargas puntuales y la fuerza de Coulomb por el efecto que producen éstos campos sobre las cargas cercanas.
- 2. Las líneas de campo son infinitas y se curvan entre sí.
- Los campos magnéticos variables inducen campos eléctricos (fuerza electromotriz ó voltaje), lo cual es la ley de Faraday.
- 4. Las cargas en movimiento producen campos magnéticos.

Su investigación le permitió comprobar de forma teórica, que la luz es una onda electromagnética y que se propaga a una velocidad aproximada de 3×10^8 m/seg ó 300 000 km/seg, igualando su resultado con los obtenidos de experimentos previos. Esto demostró que la luz visible u ondas luminosas son radiaciones electromagnéticas; por lo tanto Maxwell había logrado la unificación en fórmulas de tres diferentes áreas como son: Magnetismo, Electricidad y Óptica.

El estudio de Maxwell fue producto y una continuación del trabajo experimental realizado por: Michael Faraday (1791-1867, físico inglés) quien anteriormente se dedicó en analizar los campos magnéticos y eléctricos en el espacio, estableciendo la ley de la inducción electromagnética, así como el descubrimiento realizado por Hans Christian Oersted (1777-1851, físico danés); consistente en que una corriente eléctrica tiene asociado un campo magnético.

Años después el investigador Heinrich Rudolph Hertz (1857-1894, experimentador alemán) se dedicó a demostrar la teoría de Maxwell, principalmente si las cargas aceleradas radiaban ondas electromagnéticas con propiedades iguales a las de la luz. Hertz en su laboratorio, construyó un circuito oscilante que producía ondas de corta longitud (de origen electromagnético), confirmando la igualdad de propiedades con las ondas luminosas y su propagación a la velocidad de la luz.

La aplicación de los resultados en Electromagnetismo de Maxwell, experimentos de Hertz, el desarrollo de la antena por el yugoslavo Nikola Tesla (1856-1943, Ing. eléctrico norteamericanocroata) y el ruso A.S. Popov (1859-1906, profesor ruso); corrió a cargo de Guiglelmo Marconi (1873-1937 físico italiano) quien logró la comunicación inalámbrica en la telegrafía, obteniendo el premio Nobel en 1909 por su descubrimiento.

1.5 EFECTO FOTOELÉCTRICO.

En el año de 1887, Hertz descubrió que la luz de cierta longitud de onda libera electrones de una superficie metálica. Mediante un experimento comprobó que una chispa eléctrica saltaba entre un par de esferas pulidas con una separación entre ellas y conectadas a una espira de alambre. Los campos electromagnéticos indujeron un voltaje en la espiral logrando la chispa. Un par de esferas idénticas y cercanas a las primeras experimentaban el fenómeno, disminuyendo conforme se alejaban de ellas. Tal fenómeno no se producía cuando se colocaba un vidrio entre ambos pares, por lo que Hertz supuso que debía ser la luz ultravioleta producida por las chispas ya que su longitud de onda es muy corta y es absorbida por el vidrio.

Años después, el físico alemán Max Karl Planck (1858-1947, físico alemán), propone la hipótesis cuantificada para la luz, en la cual estableció que: la energía electromagnética se radía en forma contínua y se omite ó se absorbe en forma de cuantos ó paquetes de energía, que posteriormente se llamarían fotones.

La ecuación propuesta por Planck fue:

 $\mathbf{E} = \mathbf{h}\mathbf{v}$ donde:

E = energía del fotón.

 $\mathbf{h} = \text{constante} \text{ de Planck} (6.625 \text{X} 10^{-34} \text{ J/Hz}).$

 $\mathbf{v} = \mathbf{f}$ (frecuencia del fotón)/ \mathbf{c} (constante de la velocidad de la luz).

Planck colaboró en la búsqueda de la cantidad de energía emitida de la cavidad de un **cuerpo negro**⁴, ya que la energía que se emite no es infinita y es una cantidad discreta con valores enteros. Planck recibe el premio Nobel en 1918 debido a su investigación sobre la radiación del cuerpo negro.

Esto comenzó a establecer la cuantización de la luz y la base para la explicación del fenómeno fotoeléctrico. En 1905, Albert Einstein (1879-1955, físico alemán naturalizado estadounidense) da una explicación más clara y científica al efecto fotoeléctrico, utilizando la hipótesis de Planck, establece que la energía de una onda electromagnética no se encuentra distribuida en los campos eléctrico y magnético, sino en las partículas llamadas fotones. En el año de 1921 Einstein recibe el premio Nobel a su trabajo sobre el efecto fotoeléctrico. Al mismo tiempo Robert Andrews Millikan (1868-1947, físico norteamericano) demuestra con sus experimentos, que la energía cinética del fotón-electrón (fotoelectrón) coincidían con la explicación de Einstein. Por su parte Arthur Holly Compton (1892-1962, físico estadounidense), realiza una segunda confirmación del efecto fotoeléctrico, determinando: que antes y después del impacto entre un fotón y un electrón, la trayectoria, la cantidad de movimiento y la energía cinética son características que se conservan. En 1887, Albert Abraham Michelson (1852-1931, físico alemán-estadounidense) y Edward Morley (1838-1923, físico estadounidense) comprueban en laboratorio la constante de la velocidad de la luz.

Cuerpo Negro⁴. Se refiere a los cuerpos calientes no reflectores. También como radiador ideal, que puede ser una representación aproximada a una cavidad realizada en un material. Cuando ingresa un haz de luz en la cavidad se refleja *n* cantidad de veces, absorbiendo e incrementando su temperatura. La cavidad ó cuerpo negro puede emitir la energía radiante de acuerdo al incremento de temperatura. Se utiliza también como unidad para medir la radiación emitida por otros cuerpos.

Ahora se sabe que el efecto fotoeléctrico, está en función de la frecuencia de la radiación electromagnética que se le aplica. La energía cinética de los fotoelectrones de mayor velocidad aumenta al elevar la frecuencia de la luz, liberando más electrones de sus enlaces.

1.6 ESPECTRO ELECTROMAGNÉTICO.

Las radiaciones electromagnéticas provenientes del espacio exterior, así como las producidas mediante experimentos e investigaciones tienen un mismo origen. Al igual que el calor radiante, la luz visible, y las ondas de radio, son perturbaciones electromagnéticas que transportan energía.

Para que un átomo emita radiación es necesario de algún tipo de perturbación, estímulo, algún fenómeno como la agitación térmica, ó un choque en una descarga eléctrica, etc. La luz como radiación electromagnética es un producto de la aceleración de partículas cargadas eléctricamente. Una vez que son aceleradas no quedarán en reposo en alguno de los sistemas donde se cumplan las leyes del electromagnetismo y de Newton.

La luz además de ser portadora de energía, también transmite una cantidad de movimiento, el cual es resultado de la colisión existente entre los fotones y electrones respectivamente. Cada fotón lleva una cantidad de movimiento en la dirección de su **trayectoria**⁵, tal fenómeno se puede comprobar experimentalmente mediante una **cámara de nieblas**⁶. La energía de la que es portadora el fotón debe ser suficientemente grande para separar al electrón del átomo, esta energía puede ser proporcionada por rayos X ó rayos gama (γ), donde el electrón recibe la mayor cantidad de movimiento cedida por el **fotón**⁷.

- $E = hv = h\gamma/c$ donde:
- λ = Longitud de onda de la radiación estudiada.

Trayectoria⁵. Esta propiedad del fotón se demuestra teóricamente con la siguiente fórmula:

c = Constante de la velocidad de la luz (2.997924562 X $10^8 \pm 1.1$ m/s).

h = Representa la pendiente de las curvas fotoeléctricas (6.62 X 10^{-34} Joules/seg).

 $[\]gamma$ = Término empleado en Física moderna para representar la frecuencia.

E = Energía expresada en unidades electrón-voltio.

Cámara de nieblas⁶. Instrumento que registra las trayectorias de partículas mediante vapores sobresaturados sobre iones de gas eléctricamente cargados. Fotón⁷. A éste fenómeno se le denomina efecto Compton, el cual comprueba la naturaleza corpuscular de la luz.

Debido a los estudios que se han realizado acerca de la naturaleza y composición de la luz, se sabe que el intervalo en frecuencias del espectro electromagnético es muy grande en relación a la parte comprendida por la luz visible que va de los 700 **nanómetros**⁸ (luz roja) a los 400 nanómetros (luz violeta).

La longitud de onda (λ) de una radiación electromagnética va relacionada con la frecuencia (f) de la misma por medio de la siguiente relación:

 $\mathbf{c} = \mathbf{f} \boldsymbol{\lambda}$ donde:

 \mathbf{c} = velocidad de la luz (3 X 10⁸ m/s ó 300 000 km/s).

 \mathbf{f} = frecuencia en hertz de la longitud de onda.

 $\lambda =$ longitud en metros de la longitud de onda.

En base a estas características el espectro electromagnético está dividido en diferentes regiones, las cuales son continuas entre sí, y los límites existentes resultan de la capacidad de los instrumentos de medición para registrarlos, y a la percepción del ojo humano.

Las regiones del espectro electromagnético son las siguientes:

- 1. Ondas de radio.
- 2. Microondas.
- 3. Infrarrojo (cercano, medio, lejano y extremo).
- 4. Espectro visible ó luz visible.
- 5. Luz Ultravioleta.
- 6. Rayos X.
- 7. Rayos emitidos en fisiones nucleares (rayos α, rayos β).

Nanómetros⁸. $1nm = 1 \ge 10^{-9}m = 1 \ge 10^{-7}cm$.

8. Rayos γ.

9. Rayos cósmicos.

10. Neutrinos.

1. Ondas de radio. Son ondas electromagnéticas que comprenden longitudes de onda de millones de kilómetros procedentes del espacio, hasta las de 1m aproximadamente usadas en comunicaciones. También las señales de 400 Khz a 200 Khz producidas por las armaduras de los motores y generadores así como el zumbido de las líneas de transmisión de corriente alterna. Las ondas kilométricas se emplean en radiodifusión en todas sus bandas: AM, FM, SW, además de las señales de televisión: UHF, SHF, VHF, MF, LF, ULF, las cuales se radían con gran potencia para un alcance de miles de kilómetros. También existen las ondas de radio métricas, decimétricas y centimétricas, así como las provenientes del Sol que se encuentran en la banda de entre los 15 Mhz y 30 Mhz también procedentes de nebulosas, estrellas, supernovas, y galaxias que emiten radiaciones con longitud de onda de 14.28 X 10⁸m correspondiente al hidrógeno que son más cercanas y algunas que forman parte de las microondas.

2. Microondas. Son ondas electromagnéticas con longitudes de onda de entre 1 mm y 1 m, con frecuencias de entre 300 000 Mhz y 300 Mhz. De acuerdo a su longitud de onda las microondas se clasifican en: milimétricas, decimétricas y centimétricas. Por sus propiedades son radiaciones muy direccionales que se propagan en línea recta como la luz, permitiendo concentrar la energía en haces muy estrechos. La frecuencia de las microondas permite que sean utilizadas para la transmisión de señales de radiocomunicación, televisión, señales de voz, datos, video, siendo éstas últimas muy empleadas por las empresas telefónicas así como de telecomunicaciones en equipos inalámbricos y satelitales. Otros de sus usos son: en radares y electrodomésticos.

3. Infrarrojo. Región del espectro electromagnético que se encuentra más allá del rojo y que es invisible al ojo humano, la cual fue descubierta por Sir William Herschel (1738-1822, músico y astrónomo alemán) en el año de 1800. Estas radiaciones tienen una longitud de onda mayor a la luz visible que va de 1000 μ m a 0.78 μ m, y con frecuencia de 3.84 X 10¹⁴ Hz a 3 X 10¹¹ Hz. También se le conoce como: luz infrarroja, radiación infrarroja, ondas térmicas ó comúnmente llamado calor. Esta radiación es proveniente de las estrellas, planetas y otros objetos celestes que se encuentran a una temperatura aproximada de entre 100° C y 700° C. También es radiada por el ser humano (2 X 10⁻⁴ μ m), animales de sangre caliente y máquinas en general que al producir trabajo generan calor. Tal intervalo está dividido en cuatro regiones: infrarrojo cercano (de 0.78 a 3 μ m), infrarrojo medio (de 3 a 6 μ m), infrarrojo lejano (de 6 a 15 μ m), e infrarrojo extremo (de 15 a 1000 μ m).

Entre sus usos y aplicaciones están: cámaras especiales de visión nocturna, sensores (opto-acopladores) infrarrojos utilizados en procesos automatizados industriales, control de diferentes equipos electrónicos, electrodomésticos, así como detectores de estado sólido utilizados en Astronomía moderna.

4. Espectro visible ó luz visible. Espectro con longitudes de onda visibles por el ojo humano, con límites de percepción aproximados de entre los 400 nm y 700 nm, y una frecuencia de 4.28×10^{14} Hz y 7.15 X 10^{14} Hz. Es la única región del espectro electromagnético que es posible percibir gracias a que el ojo humano posee células nerviosas fotosensibles llamadas: conos y bastones, que en conjunto son más de 120 millones. Los conos son encargados de captar el color y los bastones de registrar el blanco y negro además de la brillantez de los objetos. Tales células son capaces de transformar la señal luminosa compuesta por radiaciones electromagnéticas en impulsos nerviosos que el cerebro registra como imagen por medio de una reacción fotoquímica.

La luz visible es policromática ya que está compuesta por radiaciones de diferente frecuencia ó luces de diferentes colores, las cuales son: Rojo (700-600nm), Naranja (600-575nm), Amarillo (575-565nm), Verde (565-490nm), Azul (490-475nm), Índigo (475-460nm), Violeta (460-400nm).

5. Luz Ultravioleta (UV). Radiación electromagnética con longitud de onda menor a la luz visible y una frecuencia mayor a la luz violeta, que va desde los 450-400 nm a los 15 nm aproximadamente. Fue descubierta por J.W. Ritter (1776-1810, químico y físico alemán) quien descubrió una luz de una frecuencia mayor al violeta, que provocaba reacciones químicas en algunas sustancias. Se clasifíca en tres regiones: UV-A de los 450 nm a los 320 nm, la más cercana al espectro visible. UV-B, comprendida desde los 320 nm a los 280 nm los cuales son responsables de afectar el ADN y provocar cáncer en la piel. UV-C, radiación de 280 nm a 15 nm, la cual se absorbe en un gran porcentaje por el ozono, nitrógeno y oxígeno existentes en la atmósfera terrestre. Esta radiación llega en una gran cantidad desde las estrella, además de la emitida por el Sol y otros fenómenos violentos en el Universo que se encuentran a una temperatura aproximada de entre 10 000° C y 100 000° C. A la vez es útil en cierta cantidad para la síntesis de la vitamina D en nuestra piel. Artificialmente pueden producirse por medio de lámparas de descarga gaseosa, plantas de soldador, etc.

6. Rayos X ó rayos de Röntgen. Radiación electromagnética de muy corta longitud de onda de aproximadamente 20 angströms a 0.01 angströms. Los cuales se sitúan entre los rayos ultravioleta (UVA) duros y los rayos gamma. Estas radiaciones fueron descubiertas en pruebas de laboratorio por William Honrad Röntgen (1845-1923, médico y científico alemán) en el año de 1895 experimentando con tubos de descarga de alto voltaje - tubo de Crookes (William Crookes 1823-1919, químico y físico inglés), ó tubo de Coolidge (William David Coolidge 1873-1975, físico estadounidense) adecuado para este propósito -. Para ello realizó un vacío parcial en el tubo, aplicando una diferencia de potencial de miles de voltios entre los electrodos generó un flujo de electrones (rayos catódicos), produciendo un resplandor en el ánodo (anticátodo) que disminuía al bajar la presión dentro del mismo.

Al mismo tiempo notó que una pantalla de platinocianuro de bario cercana al experimento brillaba aún colocando una cubierta alrededor del tubo. Posteriormente se sorprendió que ésta extraña luz era capaz de atravesar los objetos, a la cual llamó radiación X ó rayos X. A partir del año de 1912, los rayos X se consideraron ondas, debido al uso de menores redes de difracción ó redes cristalinas. Esta radiación también la recibimos de estrellas, **agujeros negros**⁹ y **supernovas**¹⁰.

7. Rayos emitidos en fisiones nucleares (rayos α , rayos β). Radiación descubierta por Henri Bequerel (1852-1908, físico francés y premio Nobel en 1903 por estudios en radioactividad). Posteriormente Ernest Rutherford (1871-1937, físico neocelandés) comprobó que la emisión de radio se compone por una mezcla de diferentes radiaciones, por su intensidad las llamó: radiación alfa (α), compuesta por átomos de helio que es detenida por materia tan delgada como una hoja de papel. Los rayos beta (β , compuestos por electrones negativos), son capaces de atravesar mayor cantidad de materia similares a los rayos catódicos.

8. Rayos Gamma (γ). Es la forma de radiación electromagnética más energética y de más corta longitud de onda. Fueron descubiertos en el año de 1900 por Paul Willard. Estos pueden ser producidos por materiales radioactivos como lo son: el uranio, aceleradores de partículas, además de fuentes de emisión en el Universo como lo pueden ser: la fusión de dos **estrellas de neutrones**¹¹, emisiones que se encuentran asociadas a los procesos nucleares que se dan en las supernovas, campos magnéticos capaces de impulsar partículas muy lejos, son generados por **pulsares**¹², estrellas binarias de rayos X y agujeros negros.

Agujero Negro⁹. Fase terminal de una estrella. Se forma cuando estrellas muy masivas ó supergigantes concluyen su evolución. Contienen la mayor atracción gravitacional en el Universo donde la luz no escapa. Únicamente son detectables por la materia estelar que absorben (estrellas, galaxias, etc). Supernovas¹⁰. Estrellas que agotaron su hidrógeno, convirtiendo sus elementos ligeros en pesados. Liberando su atmósfera en una violenta explosión. Estrellas de Neutrones¹¹. Estrellas constituidas por partículas subatómicas (neutrones), concluyendo su vida como resultado de la implosión de su núcleo. Pulsares¹². Estrella emisora de ondas radioeléctricas en forma de pulsos intensos y regulares de aproximadamente 30 veces por segundo.

9. Rayos Cósmicos. Son partículas subatómicas de muy alta energía provenientes del espacio exterior, de las cuales no se tiene un origen definido y se cree que son un remanente de la Gran Explosión (**Teoría del Big Bang¹³**). Fueron descubiertas por el físico estadounidense Victor Franz Hess (1883-1964, físico austriaco) en 1911, al comprobar la conductividad eléctrica de la atmósfera terrestre debido a la ionización, producto de las radiaciones de alta energía. Actualmente se establece que son energizados y acelerados por ondas de choque provenientes de supernovas, pulsares, y estrellas binarias de rayos X. Es materia común que ha experimentado algún tipo de proceso (aún por descubrir) mediante el cual alcanzan increíbles niveles de energía (un **Gigaelectrónvoltio¹⁴** por cada protón ó neutrón del núcleo atómico). Sus iones son de una velocidad y energía mucho mayores que los existentes dentro del campo terrestre.

10. Neutrinos. Partículas sin masa ni carga eléctrica que viajan a la velocidad de la luz, emitidas en la desintegración nuclear. Pueden atravesar años luz de materia sin afectarla y posiblemente son receptoras de la energía de las estrellas a temperaturas superiores a los 6 X 10^9 °C.



Fig. 1.2 Espectro Electromagnético.

Teoría del Big Bang¹³. Teoría de la creación del Universo (hace 15 000 millones de años) con una gran liberación de energía transformándola en materia. Gigaelectronvoltio¹⁴. (Gev) es igual a mil millones de electronvoltio.

1.7 INSTRUMENTOS ASTRONÓMICOS.

Existen dos clases de instrumentos utilizados para el estudio del Universo como son: los colectores de luz (telescopios) y los encargados de medir, analizar las diferentes características de las radiaciones electromagnéticas (espectrómetros, bolómetros y detectores de radio).

De estos instrumentos, el telescopio es el más importante y utilizado desde su invención. Formado principalmente por componentes ópticas, mecánicas, con la principal función de captar luz. No tiene definido su orígen, aunque en la edad media se empleaban rudimentarios telescopios en las cruzadas, especialmente por los árabes. Así en el año 1608 Hans Lippersey (1570-1619, óptico holandés), fue quién comenzó a desarrollar y perfeccionar el telescopio sin llegar a utilizarlo astronómicamente, sin embargo Simus Marius lo hizo un año después.

Para el siglo XVII, en el año de 1609 Galileo Galilei desarrolla dos telescopios mejorando el trabajo de Marius. Tal instrumento era un telescopio refractor muy sencillo el cual consistía en un tubo de papel, una lente plano cóncava y una plano convexa, con el cual realizó importantes descubrimientos como lo fueron: el descubrimiento de cuatro lunas de Júpiter, observaciones de la morfología, superficie y la demostración de que la Luna es un cuerpo esférico, así mismo de Venus. A partir de estos descubrimientos comienza la Astronomía telescópica.

Posteriormente Johannes Kepler (1571-1630, físico, matemático y astrónomo alemán), construye un telescopio con lentes convexas pero con defectos en la imagen. Estos defectos fueron resueltos cuando René Descartes publica un trabajo llamado: Estudio de la Óptica, en el año de 1637. Otra mejora en los telescopios especialmente en la corrección de la imagen fue realizada por James Gregory (1638-1675, astrónomo y matemático escocés) en el año de 1663, empleando por primera vez un espejo parabólico, logrando una imagen derecha.

En base a estos resultados Isaac Newton perfecciona la idea de Gregory, logrando en el año de 1688 el primer telescopio reflector que empleaba un prisma para proyectar el haz de luz. Desde entonces se ha revolucionado el diseño y la fabricación de los telescopios.

1.7.1 TELESCOPIO REFRACTOR.

Fue el primer tipo de telescopio construido, su principio de funcionamiento se basa en la refracción de la luz por medio de lentes (también llamados dióptricos). Este instrumento está formado por un tubo largo y estrecho por el cual viaja la luz. Una lente principal llamada objetivo que consta de dos superficies esféricas, la capta y dirige hacia el ocular (el cual esta formado por un conjunto de lentes del tipo **acromáticos**¹⁵ ó **apocromáticos**¹⁶ encargados de corregir la aberración o defecto de los colores), con el cual la imagen puede ser igual ó mayor a la distancia focal. Existen otras características como son: *la razón focal*, que es el cociente de la distancia focal del objetivo *F* y el diámetro del mismo *D* (*F/D*), *la magnificación* que es la división de la distancia focal del objetivo *F* y la distancia focal del ocular *f* (*F/f*) expresada comúnmente en número de veces (x) ó aumentos, y *la resolución angular* (λ /D).

Este tipo de telescopio es utilizado por la Astronomía amateur y de forma recreativa. En cuanto a la investigación quedó en desuso por las siguientes razones: aberración cromática, pureza del cristal (composición físico-química y libre de burbujas de aire), proceso del pulido, el peso de la lente que produce su deformación debido a que su montura únicamente es periférica, y la menor luminosidad del objeto observado ya que existe una pérdida de luz en cada lente.

Acromáticos¹⁵. Objetivo de 2 lentes de diferentes tipos de cristal (crown-flint), donde sus defectos se anulan produciendo una imagen sin defectos. Apocromáticos¹⁶. Objeto parcial ó total corregido de sus aberraciones ó defectos cromáticos.



Fig. 1.3 Telescopio Refractor.

1.7.2 TELESCOPIO REFLECTOR.

Este tipo de telescopio basa su principio de funcionamiento en la ley de la reflexión, fenómeno en el cual la luz que incide sobre una superficie continua reflectora se propaga con el mismo ángulo de incidencia. La luz es captada por un espejo primario, reflejando la luz hacia el foco donde se encuentra el espejo secundario plano en ángulo de 45° con relación al eje óptico del telescopio, reflejándola hacia el ocular.

Existen diferentes tipos de monturas para telescopios: La montura altazimutal, la más común y simple, la cual contiene dos ejes de rotación, uno horizontal (de 0° a 360°) paralelo al horizonte, y otro perpendicular al anterior (de 0° a 90°). Esta montura tiene el inconveniente de ajustar los dos ejes al mismo tiempo para compensar el movimiento terrestre. La montura ecuatorial en dos tipos: alemana; que cuenta con regulador de latitud (ajuste de acuerdo al punto de observación), dos ejes de rotación; uno paralelo al eje de la Tierra también llamado de ascensión recta (único que se ajusta al movimiento terrestre) que mantiene la posición y otro que es perpendicular (eje de declinación). El segundo tipo de montura en forma de horquilla (con eje de ascensión recta). Ambos tipos se motorizan para un seguimiento automático del objeto a través de computadora.



Fig. 1.4 Telescopio SPM-OAN.

También existen diferentes tipos de focos empleados en la Astronomía como son: foco Cassegrain, Nasmyth, y Coudé. El foco Cassegrain está formado principalmente de un espejo primario paraboloidal y un secundario hiperboloidal para corregir la aberración esférica del foco. El foco Nasmyth, ofrece la ventaja en agregar un tercer espejo que se coloca frente al primario, con la función de desviar la luz proveniente del espejo secundario hacia el exterior del tubo del telescopio y muy conveniente para la colocación de instrumentos. Las desventajas de un foco Cassegrain son: pérdida en la reflexión de imagen y en la rotación de campo como principales características.



Fig. 1.5 Telescopio GTC-IAC.

En el foco Coudé la posición es totalmente fija al eje del azimut de la montura, aquí en éste foco la luz después de ser reflejada en el secundario pasa a través de una serie de espejos planos que la llevan hasta el eje de rotación de la imagen, éste foco es muy empleado para la colocación de instrumentos.



Fig. 1.6 Telescopio Reflector.

1.7.3 TELESCOPIO CATADIÓPTRICOS.

Esta variante de telescopios es la combinación de elementos catóptricos (reflectores), elementos dióptricos (refractores), la cual fue creada por Giovanni D. Cassegrain (1625-1712, físico y astrónomo francés).

Este tipo de óptica es un poco más compleja, ya que la luz experimenta un recorrido mayor: la luz incidente es dirigida por un espejo primario, (con la diferencia que los rayos reflejados en la periferia no llegarán al foco, como los de la parte central del espejo), a un espejo secundario del tipo hiperbólico (del tipo convexo) que regresa la luz a través de una abertura en el espejo primario hacia el ocular. Tiempo después se requirió crear un sistema para corregir la aberración esférica producida por este tipo de superficies, tal respuesta la tuvo Bernhard Voldemar Schmidt (1879-1935, ingeniero alemán de origen estonio) en el año de 1929, quien ideó una placa correctora de vidrio, la cual desvía la luz de las zonas periféricas para crear una imagen nítida sobre la superficie esférica sin provocar defectos sobre la misma. Este principio es utilizado en las cámaras fotográficas Schmidt, de un gran campo visual y muy luminoso, con la variante que el espejo primario no tiene perforación y un portaplacas fotográfico sustituye al ocular.

Una de estas cámaras se encuentra instalada y en funcionamiento en el telescopio de 0.84m en el Estado de Puebla (Tonanzintla), del Observatorio Astronómico Nacional e I.N.A.O.E.



Fig. 1.7 Telescopio Catadióptrico.

Actualmente la nueva tecnología fabrica telescopios con espejos primarios segmentados de un menor grosor construidos con materiales especiales, equipados con sistemas neumáticos, electro-mecánicos, y electrónicos que corrigen su curvatura mediante computadoras.

Muestra de esta tecnología es el conjunto de cuatro telescopios en el cerro Paranal (Chile), los telescopios Keck ubicados en el monte Mauna Kea (Hawai), al igual que el telescopio Subaru ubicado en la misma zona y el telescopio espacial Hubble que se encuentra orbitando la Tierra a una altitud de 600 Km.

1.7.4 RADIOTELESCOPIO. Instrumento empleado por la Astronomía para realizar observaciones de las señales u ondas radioeléctricas provenientes del espacio (Radioastronomía). El radiotelescopio es capaz de registrar señales de una potencia extremadamente baja.

Para ello se necesita de una estructura similar a un reflector parabólico con su superficie cubierta con una malla metálica que concentra las radiaciones hacia un receptor de radio (en el foco de la parábola) de gran potencia que permite registrarlas. Existen arreglos de radiotelescopios en línea orientados en la misma dirección y con un mismo receptor, que permiten una mejor resolución también llamado interferómetro.



Fig. 1.8 Radiotelescopio de 30m.

Los principales instrumentos empleados para registrar las radiaciones electromagnéticas son:

- Bolómetro.
- Detectores de radio.
- C.C.D.

1.7.5 BOLÓMETRO. Es un detector térmico que mide la energía de las radiaciones electromagnéticas. El principio de su funcionamiento está basado en las propiedades de los metales como el platino, el cual cambia su resistencia eléctrica en función de la temperatura.

El instrumento contiene una ó más tiras enegrecidas para absorber todas las radiaciones, las cuales se conectan a un circuito especial para su calibración y medición.

Existen algunos bolómetros que registran variaciones de temperatura superiores a una diezmillonésimas de grado, lo que permite registrar el calor radiante de las estrellas y otros cuerpos celestes.

1.7.6 DETECTORES DE RADIO. Dispositivos utilizados en la Astronomía para el registro de la radiación las ondas de radio en sus diferentes longitudes de onda. De acuerdo a la forma física del detector será la longitud de onda detectada, para lo cual existen diferentes tipos de detectores:

El dipolo es el detector mas utilizado en la Astronomía con el cual se puede registrar la cantidad de radiación de al señal y su procedencia. También existen dispositivos como los fototubos, bolómetros y calorímetros que también detectan una parte de las ondas de radio en longitudes milimétricas.

1.7.7 C.C.D. Dispositivo electrónico de estado sólido muy comúnmente utilizado en las cámaras digitales, que tiene como principal función captar la luz incidente y convertirla en corriente eléctrica, utilizando el efecto fotoeléctrico.

— CAPÍTULO 2

REGIÓN INFRARROJA.

- 2.1 ¿QUÉ ES LA REGIÓN INFRARROJA?.
- 2.2 DESCUBRIMIENTO DE LA REGIÓN INFRARROJA.
- 2.3 REGIONES Y FUENTES DE LA REGIÓN INFRARROJA.
- 2.4 DETECCIÓN DE LA REGIÓN INFRARROJA.

A partir de la década de los setenta comenzó ha explorarse la región infrarroja creciendo notablemente a finales de los años ochenta, esto debido al avance tecnológico en el diseño de telescopios -puesta en órbita de los primeros observatorios infrarrojos-, instrumentos astronómicos con componentes electrónicos y semiconductores más especializados que han mejorado y actualizado totalmente la información de las condiciones terrestres, al mismo tiempo permitiendo conocer más sobre la evolución del Universo. Por lo que es una de las regiones del espectro electromagnético más estudiadas por la Astronomía ó científicamente. En el presente capítulo se analiza el espectro infrarrojo con las bandas que lo comprenden, ya que el presente trabajo involucra un detector de estado sólido sensible a la emisión de luz en la región infrarroja, y que es parte central del mismo.

2.1 ¿QUÉ ES LA REGIÓN INFRARROJA?.

La región infrarroja es radiación ó calor que no podemos ver ya que se encuentra en una región invisible al ojo humano y únicamente es perceptible como una diferencia de temperatura detectada por nuestra piel, así como los termómetros que lo registran, e instrumentos científicos que lo analizan. El cual es emitido por toda materia con una temperatura mayor al cero absoluto (0° K ó -273.15° C) y que se desplaza a 300 000 km/s como toda radiación electromagnética. La región infrarroja se sitúa entre las microondas y el espectro visible, su longitud de onda comprende de: 0.78 μ m a los 1000 μ m. Está dividida en cuatro regiones: infrarrojo cercano (de 0.78 a 3 μ m), infrarrojo medio (de 3 a 6 μ m), infrarrojo lejano (de 6 a 15 μ m), e infrarrojo extremo (de 15 a 1000 μ m) -las dos últimas regiones cercanas a las microondas-. Estas regiones en el infrarrojo existen por los diferentes niveles de temperatura a los que se encuentra la materia, así como en cualquiera de los cuerpos celestes del Universo, en una fogata ó en un metal por fricción. De la misma manera existen zonas muy diversas del espacio exterior que son opacas ó invisibles, pero que en la región infrarroja del espectro son muy brillantes.

2.2 DESCUBRIMIENTO DE LA REGIÓN INFRARROJA.

El espectro infrarrojo fue descubierto por Sir William Herschel en el año de 1800 cuando realizaba un experimento óptico para medir la temperatura del espectro solar. Estaba interesado en conocer la cantidad de calor que producía cada uno de los filtros de color que empleaba para la observación astronómica. Para ello utilizó termómetros para cada uno de los filtros, desde el violeta al rojo la temperatura aumentaba, registrando una medición superior a la del color rojo del espectro visible. Observó que ésta "extraña radiación ó nueva radiación" experimentaba las mismas propiedades de luz visible como son: la reflexión, refracción, y absorción. Posteriormente en el año de 1830, este fenómeno tomó una mayor importancia al descubrirse el efecto termoeléctrico.

2.3 REGIONES Y FUENTES DE LA REGIÓN INFRARROJA.

Como sabemos la región infrarroja comprende cuatro diferentes bandas de emisión en distintas longitudes de onda, aportando cada una información acerca de la composición del objeto en estudio. Esta radiación la recibimos principalmente del Sol y del espacio exterior, en donde la detección es libre de ser filtrada, a diferencia de nuestra atmósfera que está compuesta principalmente de bióxido de carbono y vapor de agua que la absorbe en las bandas del infrarrojo mediano, lejano y extremo infrarrojo. Permitiendo el paso de únicamente una zona muy pequeña para su estudio en la banda del infrarrojo cercano. Es registrada desde observatorios terrestres con instrumentos que deben ser enfriados con nitrógeno ó helio líquido debido a que todo a su entorno brilla permanentemente, dificultando y opacando la visión de ésta región espectral, por lo que se encuentran ubicados en zonas geográficas con una altitud superior al nivel de las nubes, en la cima de las montañas donde el porcentaje de humedad es muy bajo y su absorción es mínima. Conforme se observa en la región infrarroja algunas zonas y objetos celestes comienzan a ser más visibles mientras otros desaparecen ó son mucho más brillantes.

Este tipo de estudio es un método para descubrir incluso planetas a años luz de distancia ya que en el infrarrojo son más brillantes y la radiación de estrellas ó de alguna otra fuente se reduce. Al disminuir la temperatura del cuerpo celeste la longitud de onda es mayor y su banda de emisión es más lejana, observándose objetos cada vez más fríos. Lo que ha permitido descubrir regiones muy profundas de nuestra galaxia que emite mil veces más en el espectro infrarrojo que en regiones de radio, compuestas principalmente de polvo interestelar, millones de soles y en formación así como materia de mayor edad en el Universo.

Las bandas de emisión de la región infrarroja son:

- 1. Infrarrojo cercano (0.78 μm 3 μm).
- 2. Infrarrojo mediano (3 μ m 6 μ m).
- 3. Infrarrojo lejano (6 μm 15 μm).
- 4. Infrarrojo extremo (15 μm 1000 μm).

1. Infrarrojo cercano (0.78 \mum - 3 \mum). El infrarrojo cercano es la longitud de onda más estudiada y próxima al espectro visible, donde el polvo y la materia estelar son observables, y su rango de temperatura oscila entre los 740° K y los 5200° K. En esta región la radiación es principalmente de estrellas que están por terminar su hidrógeno, como lo son: estrellas rojas frías, estrellas enanas de baja emisión, y estrellas gigantes rojas muy masivas.

2. Infrarrojo mediano (3 μ m - 6 μ m). En esta banda la radiación de objetos calientes comienza a disminuir, observando en mayor cantidad la de los objetos fríos, siendo los principales emisores: planetas, lunas, asteroides, cometas, meteoros, polvo interestelar, que se encuentran a temperaturas de entre los 92.5° K y los 740° K. El polvo interestelar es una de las principales fuentes de radiación en esta banda y en la siguiente encontrándose en cantidades infinitas en el espacio.

Así como en las colas de los cometas compuesta totalmente de hielo. En esta región es en la cual se detecta la mayor cantidad de la materia que rodea y que expulsada por la atmósfera de las estrellas.

Es una zona en la que emite intensamente el telescopio y que es muy brillante para estudiar objetos celestes. Actualmente el telescopio, sus espejos y el instrumento que registra la radiación se enfrían a temperaturas del orden de 4° K, para reducir ésta interferencia.

3. Infrarrojo lejano ($6 \mu m - 15 \mu m$). Esta emisión es muy intensa y brillante con mayor intensidad en el centro de nuestra galaxia donde una gran cantidad de estrellas están rodeadas de polvo estelar, gas y materia fría a una temperatura desde los 10.6° K a los 140° K. Así también son observadas en esta banda radiaciones provenientes de estrellas en la fase previa a la combustión de hidrógeno llamada protoestrella, además comienzan a detectarse estrellas como las enanas marrones. Estas emisiones pueden llegar a ser tan intensas y superiores entre galaxias ó zonas muy densas de formación estelar.

4. Infrarrojo extremo (15 μ m - 1000 μ m). Es la región más lejana del espectro infrarrojo, únicamente explorada desde el espacio exterior por satélites artificiales equipados con instrumentos sensibles como el telescopio espacial Hubble capaz de explorar esta banda. También hay observatorios que estudian gran parte de esta banda en longitudes de onda milimétricas, por lo que también puede ser detectada como una microonda en la longitud cercana a los 1000 μ m. También en esta región emiten tanto los planetas, las lunas, nubes estelares que se encuentran en regiones muy lejanas, y enanas marrones que en la zona del visible no son vistas.



Fig. 2.1 Imagen del centro de nuestra galaxia en diferentes regiones infrarrojas.

2.4 DETECCIÓN DE LA REGIÓN INFRARROJA.

El estudio de la región infrarroja se detectó inicialmente con instrumentos muy simples, después mediante bolómetros capaces de medir temperaturas de objetos lejanos, posteriormente utilizando detectores infrarrojos, especialmente empleados por la Astronomía Infrarroja en complemento con los diversos tipos de telescopios. En un mayor porcentaje desde telescopios y observatorios que se encuentran en órbita, entre ellos el satélite astronómico infrarrojo (IRAS primero en su tipo -por sus siglas en inglés-) el cual permaneció en órbita y en funcionamiento en el año de 1983 por algunos meses y logrando un catálogo muy amplio de 350 000 fuentes infrarrojas, mejorando por mucho la investigación hasta entonces registrada en ésta región infrarroja. Algunos otros como el satélite COBE se envío con la misión específica de estudiar de cerca la atmósfera y los diferentes comportamientos del Sol.

Desde la Tierra existen muy diversos observatorios como lo son: los situados en el monte Mauna Kea a una altitud de 4200m sobre el nivel del mar en la isla de Hawai, el conjunto de cuatro observatorios localizados en el desierto de Paranal Chile, los cuales mediante técnicas de interferometría explorarán regiones más profundas del Universo.
Otro satélite importante en el estudio del espectro infrarrojo es la Instalación Telescópica Infrarroja Espacial (SIRTF Space Infrared Telescope Facility, por sus siglas en inglés) que tiene como objetivo estudiar el Universo en esta longitud de onda. Empleando dicho observatorio orbital, los científicos realizan interesantes descubrimientos detectando la energía radiada por objetos en el espacio entre longitudes de onda de 3 y 180 micrómetros.

Otro de los proyectos que tendrán continuación es del telescopio espacial hubble (HST Hubble Space Telescope -por sus siglas en inglés-) que al término de su vida útil será reemplazado por el telescopio espacial de próxima generación (NGST Next Generation Space Telescope -por sus siglas en inglés-) construido por la agencia espacial europea (ESA –por sus siglas en inglés-) y la Daimler-Chrysler, el cual observará en las longitudes de onda de 6 µm a 10 µm.

— **С** А Р І́ Т U L О 3

DETECTORES INFRARROJOS.

- 3.1 HISTORIA DE LOS DETECTORES.
- 3.2 DEFINICIÓN DE UN DETECTOR.
- 3.3 PARÁMETROS DE UN DETECTOR.
- 3.4 DETECTORES DE ESTADO SÓLIDO.
- 3.5 DETECTORES INFRARROJOS.
- 3.6 DETECTOR BOEING-HAWAII DE 1024 X 1024 PÍXELES.
- 3.7 MULTIPLEXOR EN EL DETECTOR INFRARROJO.
- 3.8 CELDAS DEL DETECTOR INFRARROJO.

La revolución tecnológica en las últimas tres décadas es muy clara, y un ejemplo muy significativo son los detectores de estado sólido muy utilizados por la industria electrónica de consumo, como resultado de las investigaciones científicas de diversas compañías. Así como en instrumentos científicos empleados en diferentes áreas de la ciencia, en especial por la Astronomía.

3.1 HISTORIA DE LOS DETECTORES.

El detector infrarrojo es uno de los importantes inventos, que ha experimentado un dramático avance en su sensibilidad y sofisticación. Los primeros detectores que se utilizaron para el estudio del espectro infrarrojo fue en la primera mitad del siglo XX. El primer detector empleado para aplicaciones astronómicas estaba construido principalmente con PSb (Antimoniuro de Fósforo), que fue utilizado en los primeros registros astronómicos en el observatorio de Monte Palomar en California.

Actualmente existen nuevos diseños de detectores algunos con la capacidad de ser sensibles en: el espectro infrarrojo (IR), el espectro visible, y el espectro ultravioleta (UV). Cubriendo una longitud de onda hasta los 2000 nm ó 2 milímetros. Esto es producto del avance en la tecnología de su construcción (STJ Superconducting Tunnel Junction, por sus siglas en inglés), mejorando en un 50% el más importante de sus parámetros: la eficiencia cuántica.

Otra nueva técnica en el diseño de nuevos detectores infrarrojos es la llamada **HTS** (High Temperature Superconducting, por sus siglas en inglés) desarrollada por la Universidad de Rochester (E.U.) y la Universidad Metodista del Sur de Texas (E.U.) con el empleo de nuevos compuestos químicos y una nueva generación de materiales de estado sólido como lo es YtBrCrO además de nuevos diseños en nanoestructuras para su construcción. Principalmente son un nuevo tipo de estructuras cristalinas nanoatómicas que permiten nuevas aplicaciones en la electrónica y optoelectrónica. Son ideales para estas aplicaciones por su alto coeficiente de absorción y con respuestas del orden de: 1×10^{-15} s = 1fs.

Tal detector que consta de miles de microbolómetros ofrece múltiples aplicaciones principalmente astronómicas, ya que cuenta con píxeles de 40 µm X 40 µm. Los microbolómetros son micropuentes microscópicos de YrBrCrO muy delgados con una baja capacitancia unidos mediante junturas, los cuales son ideales como transductores optico-eléctricos. Estos micropuentes están térmicamente asilados del exterior. En cuanto a las principales mejoras son sus características de superconducción y temperaturas de operación que no necesariamente hacen uso de la criogenia, mejorando la detección del espectro infrarrojo lejano y en el espectro ultravioleta.



Fig. 3.1 Esquema y vista amplificada de un microbolómetro de tecnología HST.

En general el principio básico del detector superconductor cuántico, es la absorción del fotón en la capa superconductora (fotón de alta energía) compartiendo esta energía con los fotones de menor energía, originando un aumento en el nivel de la corriente hasta alcanzar un valor crítico. La película superconductora cambia de un estado resistivo a un nivel de conducción en el que genera un pulso de voltaje, a este proceso se le conoce como **multiplicación de avalancha**.

Otro avance en el desarrollo de nuevos detectores, es el nuevo formato 2048 x 2048 píxeles HgCdTe de segunda generación Hawaii-2 a partir de un anterior formato de 1024 X 1024 píxeles.

Diseñado con doble capa de diodos de heteroestructura planar -DLPH, por sus siglas en inglés-, que cuenta con la capacidad de registrar longitudes de onda en el infrarrojo, visible y una cierta región del ultravioleta. Con la principal variante que sustituye el sustrato de zafíro en el formato anterior por una nueva capa de CdZnTe que mejora la eficiencia cuántica, una mejor resolución y respuesta con mejores características respecto a la temperatura de operación en combinación con el material de HgCdTe del detector.



Fig. 3.2 Esquema de un detector infrarrojo diseñado con DLPH.

Existen diferentes tipos de materiales empleados en la construcción de los detectores infrarrojos:

- Los detectores cuánticos comúnmente empleados para el estudio del espectro infrarrojo, son de hasta longitudes de onda de 1100nm.
- El material InSb (Antimoniuro de Indio) uno de los principales materiales utilizados en detectores infrarrojos.
- El material semiconductor GaAs (Aseniuro de Galio) que es muy común y comercial en los detectores, además de el InGaAs que ofrece excelente respuesta espectral en longitudes de onda de los 850nm a los 1700nm.

- 4. El compuesto de HgCdTe (Mercurio-Cadmio-Teluro) que es otro material semiconductor empleado por sus características atómicas. Muy efectivo y empleado en detectores para el estudio del espectro infrarrojo (principalmente), además del espectro visible.
- Otro compuesto empleado en conjunto con el HgCdTe, es el ZnCdTe (Zinc-Cadmio-Teluro) que favorece las características atómicas de los cristales de CdTe, altamente efectivo como un substrato en la construcción de detectores de fotones.
- Los detectores con fotodiodos de Silicio, son comúnmente empleados en el estudio del espectro infrarrojo cercano ya que la sensibilidad de los fotodiodos no supera longitudes de onda de 1100nm.
- 7. Las nuevas técnicas HST y SQD que mejoran la velocidad de respuesta a niveles de superconducción emplean materiales como: Oro, Óxido de Magnesio, Niobio, Titanio.

Nuevos compuestos de materiales que pertenecen a los elementos cuaternarios se emplean cada vez más como lo son: GaInAsSb/InAsSbP en sustratos de GaSb e InAs para la construcción de fotodiodos de avalancha que ofrecen una mayor sensibilidad espectral en las regiones del mediano (MIR) y lejano infrarrojo (FIR). Logrando diseñar píxeles capaces de registrar longitudes de onda de hasta 130 µm. Además de no requerir enfriamiento a temperatura del nitrógeno líquido.

Existen diferentes tipos de detectores como pueden ser los CCD (dispositivos de carga acoplada) los cuales son sensibles en el espectro visible, y muy utilizados en cámaras digitales, teléfonos celulares, palm pilots, relojes, telescopios, y otros equipos e instrumentos electrónicos.

También hay otros detectores llamados C.I.D. (dispositivos de inyección de carga), muchos de los cuales son sensibles en el espectro infrarrojo, espectro ultravioleta y que son empleados en áreas de investigación. Estos dispositivos son usados en instrumentos más especializados y científicos, que desde su construcción se define la sensibilidad al tipo de radiación electromagnética que registrará.

Los detectores que son utilizados en cámaras infrarrojas para aplicaciones científicas son del tipos de C.I.D. ya que puede controlarse píxel por píxel la lectura del dispositivo, lo que permiten diferentes tipos de lectura.



Fig. 3.3 Evolución del formato de arreglos infrarrojos en diferentes rangos.

3.2 DEFINICIÓN DE UN DETECTOR.

En general los detectores son transductores que convierten señales de algún tipo en otras de diferentes características para su manipulación. Convierten la radiación electromagnética de cierta longitud de onda como puede ser la luz visible en señales eléctricas que son amplificadas por diferentes equipos para su manejo y estudio. Aquellos detectores que registran radiaciones electromagnéticas como: la infrarroja, visible o ultravioleta son llamados **fotodetectores**, clasificándose principalmente en dos diferentes tipos: en **detectores térmicos** y **detectores cuánticos** ó de fotones.

3.2.1 DETECTORES TÉRMICOS.

Los **detectores térmicos** son hechos principalmente de materiales que cambian sus propiedades físicas de acuerdo a la cantidad de radiación y temperatura que los afecta, como puede ser la conductividad eléctrica, ó térmica. Un ejemplo de éste tipo es el **bolómetro** el cual emplea cintas de metal enegrecidas para mejorar sus propiedades eléctricas y térmicas, ofreciendo una mayor respuesta de su comportamiento.

3.2.2 DETECTORES CUÁNTICOS.

Entre los detectores de cuánticos están: los detectores de estado sólido y los detectores fotoemisivos. Dentro de los detectores de estado sólido están los detectores fotovoltaicos los cuales se comportan como una celda fotoeléctrica, entregando una señal de salida con un nivel de voltaje y corriente de acuerdo a la cantidad o flujo de electrones que inciden en el arreglo detector. Las uniones P-N en el material, absorben los fotones infrarrojos que se generan en pares de electrón-hueco los cuales producirán un voltaje externo, que será proporcional a la cantidad de fotones que llegaron a la juntura, siempre y cuando el semiconductor esté iluminado.

Los **detectores fotoconductores** varían su resistencia de acuerdo a la cantidad de fotones que chocan en el material, debiendo existir una señal de bías que verifica la variación de la resistencia eléctrica del detector. Este tipo de detectores tienen la particularidad de que la señal a ruido tiende a variar en relación a los detectores fotovoltaicos. Por esta razón existen más aplicaciones con detectores fotovoltaicos, en longitudes de onda de hasta 1500 nm.

En los **detectores fotoemisivos** los electrones son emitidos desde un electrodo hacia el exterior como lo puede ser en un gas, ó el vacío.

En los detectores tanto fotoconductores como fotovoltaicos el intercambio energético reside entre la banda de valencia y la banda de conducción. Entre estos niveles de diferente energía cuántica existe una región prohibida que es de diferente valor entre los diferentes materiales, a esta banda también se le llama **energy gap**.

De acuerdo al tamaño de este espacio (energy gap) el material se comportará como un conductor, semiconductor, o aislante. Si el material es un conductor significa que los electrones pasarán de la banda de valencia a la banda de conducción con una pequeña diferencia de potencial. Conforme aumente la banda prohibida el material pasará de un semiconductor que necesitará de una energía (≤ 2 eV) menor para excitar a los electrones, a un aislante que necesita de una mayor energía (≥ 2 eV) para llevar a los electrones a la banda de conducción.

3.3 PARÁMETROS DE UN DETECTOR.

Existen una serie de parámetros que determinan el desempeño de un detector, como lo son:

- 1. Relación señal a ruido (S.N.R.).
- 2. Respuesta espectral.
- 3. Respuesta en frecuencia.
- 4. Tiempo de respuesta.
- 5. Potencia Equivalente de Ruido (N.E.P.).
- 6. Ruido (V_R).
- 7. Eficiencia Cuántica (η).
- 8. Fuentes externas de ruido.

1. Relación señal a ruido (S.N.R.).

Esta relación determina la calidad de la señal de salida del detector. Se obtiene mediante la división de el voltaje de salida del detector entre el voltaje rms del ruido.

V_{S DET} =Voltaje de salida del detector (Volts).

 $V_{RMSR} = (Voltaje pico del ruido)(0.707).$

$$\mathbf{S.N.R.} = \mathbf{V}_{\mathrm{S DET}} / \mathbf{V}_{\mathrm{RMSR}}$$

2. Respuesta Espectral.

El parámetro es el cambio de la señal de salida en relación a la variación de la longitud de onda de la señal de entrada, está dada por un flujo radiante por unidad.

3. Respuesta en Frecuencia.

La respuesta en frecuencia es el rango dentro del cual la señal del detector (V_S) será adecuada, y comenzará a disminuir a razón de 6 db por década una vez que alcance su máximo.

4. Tiempo de Respuesta.

El tiempo de respuesta (τ) es el tiempo que tarda en alcanzar la señal de salida su nivel pico (1-1/e) y disminuya a (1/e) del mismo.

5. Potencia Equivalente de Ruido (N.E.P.).

Este parámetro representa el flujo mínimo radiante detectable y definido como la potencia radiante incidente rms necesaria para generar un voltaje de salida $V_{S DET}$ del mismo nivel de la señal de ruido V_{R} . De acuerdo a lo anterior se tiene la siguiente relación:

$$\mathbf{N.E.P} = P/(V_{S DET}/V_R) = V_R/R$$

6. Ruido (V_R).

También utilizado con el término (N). El funcionamiento de los detectores de estado sólido está limitado por el ruido que es producto de procesos aleatorios, y que no es posible determinar su nivel y/o frecuencia en cierto instante, afectando el rendimiento de éstos dispositivos. Una de las principales características de la electrónica asociada es el de disminuir toda fuente de ruido que afecte el desempeño del detector y el sistema propio. Incluye el ruido de la propia señal que se estudia y del dispositivo siendo mínimo ó de un nivel muy bajo para evitar la interferencia en procesos de lectura.

El ruido normalmente se especifica como la raíz cuadrada promedio del voltaje o corriente, cuando existen diferentes fuentes de ruido éstas se suman.

$$\mathbf{V}_{\mathbf{R} \text{ TOTAL}} = (\mathbf{V}_{R1} + \mathbf{V}_{R2} + \mathbf{V}_{R3} + ... + \mathbf{V}_{RN})^{1/2}$$

El ruido es producto de la ausencia de polaridad en materiales resistivo-semiconductores producto de la temperatura del material y de portadores libres.

Existen diferentes tipos de ruido como lo son:

- 1. Ruido de Johnson ó Ruido Blanco.
- 2. Ruido de generación-recombinación.
- 3. Ruido 1/f.
- 4. Ruido de fotones (Foton Noise).

1. Ruido de Johnson ó Ruido Blanco.

Este ruido se presenta en todos los materiales semiconductores y resistivos que no cuentan con una polarización y que es independiente de la frecuencia. En la década de los años veintes se encontró su existencia, los hay de 2 tipos: voltaje de ruido a circuito abierto (V_N) y corriente de ruido a corto circuito (I_N). La señal de ruido será proporcional a la raíz cuadrada media del ancho de banda de la señal.

Para calcular este tipo de ruido se utiliza la expresión:

 $\mathbf{V}_{\mathbf{N}} = (4 \mathrm{kTrBW})^{1/2}$ donde:

 \mathbf{k} = Constante de Boltzman.

BW = Ancho de banda de la señal.

 \mathbf{R} = Resistencia eléctrica.

 \mathbf{T} = Temperatura del material.

 $\mathbf{r} = \text{Resistencia del material.}$

2. Ruido de generación-recombinación.

Este tipo de ruido es generado por la variación de la temperatura en los portadores libres en el interior del semiconductor, cambiando la resistencia interna del material. El espectro en frecuencia es plano hasta un valor aproximado al inverso del tiempo de vida de uno de los portadores, y decrece a razón de 6 db por octava.

Las expresiones para el cálculo de este ruido son las siguientes:

$$\mathbf{V_N} = (2I_B)((\tau)(BW)/(N(1+\omega^2\tau^2)))^{1/2}$$
$$\mathbf{I_N} = (2I_B)((\tau)(BW)/(N(1+\omega^2\tau^2)))^{1/2}$$

 I_B = Corriente de polarización.

 \mathbf{R} = Resistencia del material.

 τ = Tiempo de vida del portador libre.

N = Número de portadores libres.

 ω = Frecuencia angular de señal.

3. Ruido (1/f).

Este ruido es producto y se asocia con los efectos de la barrera de potencial y corrientes de fuga en los semiconductores, y que depende del inverso de la frecuencia.

Se atribuye a la corriente de fuga y a la barrera de potencial entre las uniones de semiconductores dopados con diferentes impurezas.

4. Ruido de fotones (Foton Noise).

Este ruido en particular es proveniente de la fuente que esta en estudio, la radiación electromagnética en general es producto de variaciones en el campo eléctrico y magnético las cuales son aleatorias, por lo cual no existe una coherencia entre átomos que irradian los fotones. Producido por cada uno de los fotones que inciden en el área sensible del detector y que alcanzan a excitar cada uno de los electrones en el material.

7. Eficiencia Cuántica (η).

Cuando se define la responsividad (R) como la salida por fotón detectado en función del voltaje o corriente u otra medida (no potencia), se obtiene la eficiencia cuántica que es la calidad de respuesta a los fotones que recibe el detector.

8. Fuentes externas de ruido.

Entre otro tipo de ruidos externos que influyen en el funcionamiento del detector, son: las variaciones de temperatura, las interferencias propias de la línea de alimentación de C.A. (60 Hz), más las producidas por motores y vibraciones mecánicas de maquinaria cercanas al detector.

El mejor método para atenuar estas fuentes de ruido, es conocer su espectro en frecuencia, y así identificar las fuentes que generan determinadas frecuencias.

3.4 DETECTORES DE ESTADO SÓLIDO.

Dentro de los dispositivos de estado sólido, se encuentran los fotoconductores que están agrupados en diferentes tipos:

- 1. Detectores Intrínsecos.
- 2. Detectores Extrínsecos.
- 3. Detectores de portadores libres.

1. Detectores Intrínsecos.

En los detectores intrínsecos el material es puro ya que no tiene algún otro elemento químico en su estructura y requieren de fotones con una cantidad de energía mayor a la banda prohibida. Cuentan con un nivel de absorción óptico muy alto debido a la duración de sus portadores libres permitiendo soportar niveles de temperaturas mayores a los materiales extrínsecos. En este tipo de detectores es necesaria una mayor cantidad de energía (hv) por parte de los fotones para superar el nivel energético de la banda prohibida en el material semiconductor. En los detectores intrínsecos un nivel de absorción éptica, una mayor duración en sus portadores libres y un rango más amplio de operación en temperatura.

La ecuación que determina el límite de la longitud de onda es la siguiente:

 $\lambda = hc/E_G$

 $\lambda = L$ ímite de la longitud de onda.

hc = Energía del electrón.

 E_G = Nivel energético de la banda prohibida.

2. Detectores Extrínsecos.

Estos semiconductores extrínsecos han sido enrarecidos con impurezas de algún otro tipo de material para modificar la banda prohibida, logrando que el electrón de esta impureza llegue a la banda de conducción con una diferencia de potencial menor a la inicial. Las impurezas en el material determinan la longitud de onda a la cual será sensible el detector.

Materiales intrínsecos como el HgCdTe, InSb, PSb, reciben los fotones con la energía suficiente (0.05-1.3eV) para hacer que electrones de la banda de valencia lleguen a la banda de conducción.

En estos materiales los fotones incidentes provocan que portadores libres que se encuentran en un estado impuro se desplacen a un estado de conducción, comportándose como un donador ó un receptor próximo a la banda de valencia. Otros materiales como Si, In, As, Pt, y elementos de los grupos IIA, IIB, que son semiconductores extrínsecos forman parte del semiconductor como impurezas que se agregan para mejorar la conductividad del material.

Como características propias de los semiconductores extrínsecos son: temperatura baja de operación (4°K–30°K) y un bajo coeficiente de absorción óptica.

La ecuación que determina el límite de la longitud de onda es la siguiente:

$\lambda = hc/E_i$

 $\lambda = L$ ímite de la longitud de onda.

hc = Energía del electrón.

 E_i = Energía impura de ionización del material.

3. Fotoconductores de portadores libres.

Estos materiales tiene la característica de poseer una gran facilidad que permite un libre movimiento de sus portadores libres. La radiación externa provoca un cambio en los electrones dentro de la banda de conducción del material semiconductor, lo que altera la resistencia eléctrica del mismo. Para que estos materiales operen adecuadamente, el rango de temperaturas debe oscilar entre la del nitrógeno y helio líquido. Este requerimiento de temperatura es necesario para una adecuada detección de la radiación infrarroja y evitar interferencias con las señales eléctricas de los componentes.

3.4.1 DETECTORES DE JUNTURA.

Los detectores de juntura tienen la característica de que la radiación incidente genera pares de electrónhueco al mismo tiempo que portadores minoritarios los cuales pueden generar un circuito abierto de voltaje ó un corto circuito de corriente, originando que el comportamiento (voltaje-corriente) no sea lineal y sea como el de un diodo. Estos detectores ofrecen una mejor eficiencia cuántica cuando la radiación incide completamente en la zona difusa del material.

3.4.2 DETECTORES DE HOMOJUNTURA.

Estas uniones son conocidas comúnmente como diodos ó rectificadores, que es la unión de un material de tipo P y otro de tipo N, en cual la se intercambian los huecos de la región P con los electrones de la región N, esto varía según la polaridad del voltaje que se le aplique, donde ahora los huecos del material N se mueven al semiconductor P y los electrones del material P a la región N.

La ecuación de funcionamiento del diodo está dada por la siguiente expresión:

$$\mathbf{I}_{\mathbf{D}} = \mathbf{I}_{O} \left(e^{q V d/mkT} - 1 \right) \qquad \text{donde:}$$

 I_D = Corriente del diodo.

 I_0 = Corriente inversa de saturación.

 V_D = Voltaje del diodo.

 \mathbf{m} = Constante que varía entre 1 y 2.

 \mathbf{k} = Constante de Boltzman.

 \mathbf{T} = Temperatura absoluta.

El término kT/q se representa por $V_{T_{-}}$

Cuando el voltaje V_D es negativo, la corriente I_o es negativa, variando de acuerdo a la estructura física del componente. Cuando V_D es positiva es mucho mayor a V_T se representa por medio de la siguiente fórmula: $I_D = I_O e^{Vd/VTm}$

3.4.3 DETECTORES DE HETEROJUNTURA.

Los detectores de heterojuntura están formados por dos diferentes tipos de semiconductores, de estructura atómica similar. Se utiliza el crecimiento epitaxial en el material para obtener una región más amplia en la zona óptica de absorción y una mejora cuántica. El Arseniuro de galio (GaAs) y el Teluro de Plomo (TePb) son ejemplos de heterojunturas.

3.4.4 DETECTORES DE BARRERA SCHOTTKY.

En este tipo de junturas (depósito de metal sobre el material semiconductor) también se produce el mismo efecto que en uniones N-P (diodo). Tienen la característica de ser iluminados por la parte del semiconductor en lugar que sea la parte metálica que reciba la radiación y empleados cuando la estructura del material P ó N no proporcionan una adecuada unión.

3.4.5 DETECTORES DE AVALANCHA.

En estos detectores se utiliza el efecto conocido de avalancha, el cual consiste en proporcionar un gran flujo de electrones en la región de la juntura. Este fenómeno se produce cuando existe un mayor nivel de voltaje inverso del permitido. También se le conoce como efecto zener cuando existen pequeñas variaciones de voltaje inverso en la juntura con el mismo resultado al efecto avalancha.

3.4.6 DETECTORES DEL TIPO METAL / AISLANTE / SEMICONDUCTOR (MIS).

Entre los detectores de estado sólido tipo **MIS** (Metal-Insulator-Semiconductor, por sus siglas en inglés) encontramos dos diferentes variantes:

1. Los detectores de carga acoplada (CCD - Coupled Charge Device, por sus siglas en inglés-).

Las características por las cuales son muy empleados los CCD's son las siguientes:

- Las dimensiones del dispositivo son pequeñas, por lo que es muy compacto y disipa una baja potencia.
- La radiación que absorbe el C.D.D. es en su totalidad convertida en corriente eléctrica.
- El coeficiente de dispersión es despreciable ya que detecta un 100% de la radiación que recibe.

En los detectores de carga acoplada (C.C.D.'s), el principal material del semiconductor es del tipo **M**etal-**O**xido-**S**emiconductor (**MOS**). En el cual se deposita una capa de óxido de silicio sobre el semiconductor del tipo P con un espesor de 0.1mm, sobre esta misma capa se encuentra todo un arreglo de transistores del tipo MOS, que son los encargados de transferir la carga. Esta carga ó señal se almacena en la parte posterior de cada uno de los electrodos del dispositivo cuando la diferencia de potencial es positiva respecto al sustrato de silicio, siendo atraídos los electrones al cuerpo del electrodo. Esto ocasiona que los huecos sean repelidos por el material del tipo P, formándose una zona libre de cargas conforme aumenta el voltaje positivo, esta zona libre de cargas ó "pozos" hacen que los electrones que crucen por la zona sean absorbidos.

Cuando la luz incide en el detector, se absorben electrones en el sustrato del detector comenzando a formar pares de electrón-hueco que circulan a través del material, según la polaridad de la carga.

La cual comienza a desplazarse por todo el arreglo debido a los pozos en el material y la técnica de acoplamiento de carga, permitiendo "mover" la carga eléctrica aplicando un voltaje mayor en el siguiente electrodo. Tales electrodos reciben una serie de pulsos de voltaje con niveles de ceros y unos requeridos para permitir el movimiento de la carga. A los electrodos se encuentran conectados a tres diferentes fases de voltaje con los cuales se controlan y almacenan los electrones que fluyen por toda una fila del arreglo del detector. Estos pulsos de voltaje (10vp) son generados por circuitos electrónicos externos al arreglo del detector; el arreglo está distribuido en filas y columnas; las filas constituidas por electrodos y las columnas formadas por canales de transferencia están limitadas por regiones de acotamiento compuestas del sustrato del material, estas regiones contaminadas impiden que los electrones se agreguen a esta zona por la repulsión existente en el material tipo P.

Las anteriores características son empleadas por los C.C.D.'s, donde se aprovecha el registro el registro serial de la radiación así mismo son comúnmente empleados para el obtención de imágenes astronómicas y formando parte indispensable de cualquier telescopio moderno.

 Los dispositivos de inyección de carga (C.I.D. –Coupled Injection Device, por sus siglas en inglés–).

Son dispositivos que de acuerdo a sus características, es posible obtener una lectura del dispositivo en diferentes modos y no secuencial como en los C.C.D.'s, debido a que en éste tipo de arreglos existen registros de corrimiento tanto en dirección vertical como en dirección horizontal, lo que permite seleccionar el área de lectura del detector.

48

DETECTOR	TIPO	COMPUESTOS	
	Intrínsecos.	Cadmio-Mercurio-Teluro Sales de Plomo.	
Fotoconductores.	Extrínsecos.	Germanio dopado, Silicio.	
	Portadores libres.	Antimoniuro de Indio.	
	Homojunturas.	Antimoniuro de Indio. Estaño-Teluro-Plomo.	
Dispositivo de juntura.	Heterojunturas.	Teluro de Plomo. Arseniuro de Galio.	
	Barrera Schottky.	Platino, Silicio.	
	Avalancha.	Germanio, Silicio.	
Dispositivo MIS. Metal-Aislante-Semiconductor.		Antimoniuro de Indio.	

Tabla. 3.1 Detectores de estado sólido de fotones.

3.5 DETECTORES INFRARROJOS.

Los detectores infrarrojos son arreglos matriciales que son sensibles a las longitudes de onda que se encuentran más allá del rojo visible. El empleo de dispositivos para el análisis de esta radiación comenzó en la segunda mitad del siglo XIX. Los astrónomos utilizaban sencillos termopares para el estudio de la Luna. Así comenzaron ha evolucionar paulatinamente los dispositivos con diferentes materiales semiconductores y compuestos químicos como el PSb. La invención del transistor en 1948 mejoró la calidad de los instrumentos y fue en la década de los sesentas cuando la astronomía infrarroja se inició con el desarrollo de los bolómetros de germanio siendo mucho más sensibles a las radiaciones infrarrojas.

Posteriormente en la década de los ochentas comenzaron los arreglos de detectores de 2 X 2 píxeles hasta arreglos de 256 x 256 píxeles (65536 detectores) fabricados principalmente de: InSb y HgCdTe (actualmente el compuesto base de los detectores infrarrojos actuales), ejemplo de esto es el detector infrarrojo Hawaii de 1024 X 1024 píxeles y su variante ALADDIN, este formato es la base del actual proyecto y tesis. Otro detector infrarrojo de próxima generación es: el Hawaii-2 de 2048 X 2048 píxeles que alcanza a registrar radiaciones en el medio y lejano infrarrojo y el tamaño en mega píxeles va en aumento en los futuros detectores infrarrojos.



Fig. 3.4 Evolución del formato de arreglos infrarrojos Boeing-Hawaii.

La composición general y básica de arreglos infrarrojos está formada principalmente por la capa que contiene los miles ó millones de detectores infrarrojos que transmiten la señal de cada uno de los píxeles, a través de gotas de indio que interconecta a los amplificadores en cada una de las celdas. La lectura es producto del impacto de los fotones que generan pares de electrón-hueco en el semiconductor, produciéndose un efecto capacitivo con un valor inicial de carga y que es controlado por transistores de efecto de campo (FET), que manejan y amplifican las salidas del detector.



Fig. 3.5 Conexión interna del arreglo infrarrojo Boeing-Hawaii.

A continuación se describen las características del detector Hawaii de 1024 X 1024 píxeles empleado en este proyecto.

3.6 EL DETECTOR BOEING-HAWAII DE 1024 X 1024 PÍXELES.

La cámara infrarroja emplea un detector HAWAII (HgCdTe Astronomical Wide Area Infrared Imager -por sus siglas en inglés-, detector infrarrojo astronómico de HgCdTe de área amplia). Es un detector híbrido construido con un arreglo fotovoltaico de HgCdTe, que está conectado con la capa que contiene los multiplexores a través de conexiones de Indio, el detector contiene un sustrato de zafiro con un depósito de CdTe para mejorar el desempeño del arreglo fotovoltaico. Las dimensiones del píxel del detector van de acuerdo a la longitud de onda que recibirá de la región infrarroja. Este tipo de detector es sensible a radiaciones del infrarrojo en la banda de 0.78 µm a 2.5 µm. El detector es desarrollado y construido por la compañía estadounidense Rockwell Science Center –ahora parte de Boeing–, en conjunto con la Universidad de Hawai (HU) ofreciendo tres tipos de detectores para su prueba y aprobación de la institución compradora:

- 1. Detector con multiplexores. sin la conexión de los píxeles.
- Detector de ingeniería. que cuenta con la capa de multiplexores, una corriente oscura superior a la de las especificaciones y un cierto porcentaje de píxeles desconectados.

3. Detector de grado científico. es el detector de mejor calidad que ofrece una respuesta similar en sus cuatro cuadrantes, una corriente oscura dentro del rango del fabricante, y un menor número de píxeles dañados respecto al detector de ingeniería.

Para el correcto funcionamiento del detector infrarrojo, se toman en cuenta diferentes características de los componentes para un adecuado diseño del circuito impreso, ya que se presentan interferencias entre los componentes, además de las fatigas térmicas que deben soportar entre la temperatura ambiente y de nitrógeno líquido las cuales son necesaria para comprobar su correcto funcionamiento. El detector con su correspondiente circuito impreso operará dentro de un contenedor llamado crióstato, el cual contendrá el nitrógeno líquido y una presión de vacío total requerida para el correcto funcionamiento del detector infrarrojo.

A continuación se listan los parámetros de operación más importantes que ofrece el fabricante de acuerdo a la temperatura de operación, los cuales son los siguientes:

PARÁMETRO	VALOR DEL FABRICANTE
Tipo de detector.	Tipo Fotovoltaico de HgCdTe.
Formato del detector.	1024 píxeles X 1024 píxeles.
Respuesta espectral.	0.85 μm a 2.5 μm.
Tamaño del píxel.	18.5 μm.
Eficiencia Cuántica.	>50% de 0.80 μm a 2.5 μm.
Capacidad máxima de carga.	$6.25 \times 10^4 e^- @0.5 \text{V}.$
Temperatura de operación.	80°K-120°K.
Corriente obscura.	<0.1 e ⁻ /s a 77°K.
Linealidad.	>98%.
Frecuencia máxima de lectura.	200 Khz.
Ganancia de los FET's internos.	0.968.
Capacitancia de salida.	0.047 pf.

Tabla. 3.2 Parámetros de operación del detector infrarrojo Boeing-Hawaii de 1024 X 1024 píxeles.



Fig. 3.6 Detector Infrarrojo Boeing-Hawaii de 1024 X 1024 píxeles.

Debe de someterse a pruebas reales el circuito impreso con el detector dentro del crióstato con nitrógeno líquido, para su posterior instalación como un nuevo instrumento científico.



Fig. 3.7 Vista lateral detector infrarrojo Boeing-Hawaii de 1024 X 1024 píxeles.



Fig. 3.8 Dimensiones del detector infrarrojo Boeing-Hawaii de 1024 X 1024 píxeles.

3.7 MULTIPLEXOR EN EL DETECTOR INFRARROJO.

El multiplexor en el dispositivo infrarrojo contiene miles de transistores del tipo MOSFET que tiene la función de llevar la carga almacenada en cada uno de los píxeles hacia los transistores que amplifican y dan la ganancia a la señal. Están distribuidos en los cuatro cuadrantes (cada uno de 512 X 512 píxeles) los cuales son independientes uno de otro y la única conexión existente entre todos es la de conexión a tierra y el sustrato del detector. Los transistores MOSFET actúan como seguidores de la fuente de voltaje y conectados en cascada por etapas. El voltaje de cada uno de los píxeles es controlado por un seguidor de voltaje y una fuente de corriente, los cuales son comunes para toda una columna del arreglo controlándose así la salida del arreglo del seguidor de voltaje y eliminando una amplificación de corriente que genera brillo en el detector infrarrojo.

Para el adecuado funcionamiento y control de todos los transistores-interruptor tipo MOSFET en el arreglo, se utilizan diferentes tipos de señales que polarizan al detector infrarrojo y 7 señales de reloj para temporizarlo.

Cada cuadrante (512 X 512 píxeles), es explorado por 2 registros de corrimiento: 1 en dirección vertical y otro en dirección horizontal, seleccionando la salida de los píxeles que serán preamplificados y manejados de acuerdo al cuadrante, por la tarjeta de preamplificación y conversión A/D.

También necesita de 2 señales de reloj; 1 señal disparada por flancos de subida y bajada y otra por los cambios de nivel. El registro de corrimiento que realiza el barrido en forma horizontal es de mayor velocidad ya que la exploración es un sólo renglón o fila, y el que lo realiza en dirección vertical es más "lento" por que los píxeles son de diferentes renglones.

Existen seis señales digitales básicas de temporización que son requeridas para la lectura del detector y son las siguientes:

- 1. Píxel (reloj de temporización de corrimiento horizontal).
- 2. Lsync (entrada del registro de corrimiento horizontal).
- 3. Line (reloj de corrimiento vertical).
- 4. Fsync (entrada del registro de corrimiento vertical).
- 5. Clear (coloca los registros en ceros).
- 6. Reset (reestablece el píxel seleccionado).
- 7. Read (señal de reloj para lectura horizontal).

1. – 2. PÍXEL Y LSYNC, REGISTRO HORIZONTAL.

En el registro horizontal se emplean las señales de reloj: Píxel y Lsync. El circuito contiene dos diferentes tipos de latches, pares e impares. Los pares se disparan con los flancos de bajada de la señal Píxel y los impares con los flancos de subida de la misma señal de reloj. Aquí el estado opuesto del latch par es la señal de entrada del latch impar, debido a esto en cada celda la salida es una serie alternada de unos y ceros lógicos, la diferencia será cuando en la celda exista la señal Lsync.

En este registro se elige que columna de todo el arreglo que se conectará a la salida del amplificador seguidor de la fuente.

3. – 4. LINE Y FSYNC, REGISTRO VERTICAL.

En el registro vertical las señales de reloj utilizadas son: Line y Fsync. La señal de reloj Line, es disparada o activada por flancos de subida y bajada, siendo el corrimiento vertical en el arreglo. La señal de entrada Fsync es activada por el nivel de la señal.

Cada uno de los flancos de bajada de la señal Line, desplaza el contenido de la señal Fsync al primer elemento del registro y así consecutivamente una celda a la derecha los demás contenidos.

5. CLEAR.

La función de esta señal es reestablecer los registros colocándolos en ceros.

6. RESET.

Esta señal también llamada RESETB es una señal de reloj de un bajo nivel que reestablece el renglón seleccionado del arreglo, colocándolo en nivel bajo de voltaje V_{RST} .

7. **READ.**

Es una señal de reloj con nivel alto y que da salida a los voltajes de la fila ó renglón seleccionado hacia los ductos de las columnas y que son entradas de los registros horizontales y la salidas de los mismos son las entradas de los amplificadores de salida.



Fig. 3.9 Señal de temporización del detector infrarrojo Boeing-Hawaii.

La	sig	uiente	tabla	es la	lista	de	señales	de	polarización [.]
Lu	515		uuuu	00 10	insta	uv	Senares	ue	

SEÑAL	FUNCIÒN	VALOR NOMINAL		
VDD.	Voltaje nominal.	5.0 V.		
VSS.	Tierra digital.	0.0 V.		
HIGH.	Voltaje analógico alto.	5.0 V.		
LOW.	Voltaje analógico bajo.	0.0 V.		
DRAIN.	Drain del FET de salida.	0.0 V.		
MUXSUB.	Sustrato del multiplexor.	0.0 V.		
CELLWELL.	Potencia de la celda.	5.0 V.		
DSUB.	Sustrato del detector.	0.0 V.		
VRESET.	Voltaje de reestablecimiento.	0.5 V.		
CELLDRAIN.	Drain del FET de la celda.	0.0 V.		
BIAS POWER.	Source interno de la celda.	0.0 V.		
BIAS GATE.	Gate interno de la celda.	5.0 V.		
SOURCE.	Source del FET de salida.	10 KΩ a 5.0 V.		
BUS.	Ducto de salida.	200 KΩ a 5.0 V.		

Tabla. 3.3 Señales de polarización del detector infrarrojo Boeing-Hawaii.

3.8 CELDAS DEL DETECTOR INFRARROJO.

Cada una de las celdas del detector está formada por 3 transistores FET que controlan el desempeño de la celda. Las funciones de cada uno de ellos es la de interruptor, colocar en cero lógico la celda y preamplificar la señal. El detector es un fotodiodo conectado en inversa que cumple la función de capacitor y que se carga a un nivel máximo de 0.5v (señal de VRESET).

Al suprimirse la señal de de RESETB, el detector recibe la corriente oscura y la corriente de la señal a detectar, descargando el "capacitor" a un cierto nivel. De los tres transistores de efecto de campo; el primero es el encargado en recibir la señal del fotodiodo, funcionando como seguidor de voltaje de la fuente y de ganancia unitaria. El segundo transistor lo transmite a un ducto vertical cuando está activa la señal de READ y posteriormente llega a la terminal GATE del transistor preamplificador de salida.

CAPÍTULO 4

PROYECTO CAMALEÓN/CATAVIÑA.

- 4.1 ANTECEDENTES DE INSTRUMENTACIÓN INFRARROJA.
- 4.2 ELEMENTOS GENERALES DEL PROYECTO.
- 4.3 RESULTADOS DE PRUEBAS CON EL DETECTOR INFRARROJO BOEING-HAWAII.

GRUPO DE TRABAJO CAMALEÓN/CATAVIÑA

Irene Crúz-González	. Astronomía.	Fernando Angeles	Software.
Elfego Ruíz	Electrónica.	Arturo Iriarte	Electrónica.
Erika Shon	Electrónica.	Arturo Moreno E	lectrónica/Mecánica.
Luis Salas Sof	ftware y Electrónica.	Manuel Pérez	Electrónica.
Rosalía Langarica	Mecánica.	Antonio Párraga	Electrónica.
Silvio Tinoco	Mecánica.	Esteban Luna	Óptica.
Abel Bernal	Electrónica.	Francisco Murillo	Software.
Gerardo Lara Ensc	umble y Electrónica.	Vicente Cajero	Mecánica.
Luis Artemio Martín	ez. Software.	Fernando Quirós	Electrónica

En el actual proyecto la parte más importante es la cámara en el cercano infrarrojo y espectrógrafo de objetos múltiples (NICMOS, por sus siglas en inglés) la cuál emplea nitrógeno líquido como refrigerante para el adecuado funcionamiento del detector infrarrojo. Dentro del instrumento es necesario que el detector y la electrónica asociada se encuentren dentro de los niveles adecuados de temperatura criogénica y presión dentro del contenedor, ya que una mínima variación de esta condición provocaría una saturación y error en los procesos de lectura en el detector.

4.1 ANTECEDENTES DE INSTRUMENTACIÓN INFRARROJA.

El presente proyecto tiene como antecedente el sistema infrarrojo CAMILA.

El proyecto esta basado en la arquitectura NICMOS de los anteriores diseños en la adquisición de imágenes astronómicas infrarrojas y en los detectores infrarrojos desarrollados por Rockwell (ahora parte del consorcio Boeing) y la Universidad de Hawai.

El primer instrumento de este tipo diseñado para el registro de radiación del espectro infrarrojo fué el instrumento CAMILA, diseñado por el Instituto de Astronomía de la U.N.A.M., el cuál es una cámara infrarroja. Basado en un detector infrarrojo de grado científico Boeing de 256 x 256 píxeles con cuatro cuadrantes el cual incorporaba una nueva y novedosa técnica de construcción que hasta estos días se sigue empleando en la elaboración de nuevos detectores, como lo son: dispositivos electrónicos del tipo FPASI (Focal Plane Array Sensor Image, por sus siglas en inglés) y C.I.D. (Dispositivo de Inyección de Carga) permitiendo que el dispositivo realice diferentes tipos de lectura no destructiva y destructiva, por lo que se pueden analizar los datos y registrarse al mismo tiempo. El dispositivo es un multiplexor conectado a un arreglo de detectores (fotodiodos formados por una técnica de depósito de iones sobre una capa de HgCdTe en un crecimiento epitaxial de fase líquida sobre un sustrato de zafíro).

Cada uno de los miles de detectores están conectados a un seguidor de voltaje a través de interruptores tipo CMOSFET con los cuales se seleccionan los renglones y columnas del arreglo fotovoltaico. La lectura que puede realizarse con el detector en cada uno de sus cuadrantes es: independiente, secuencial, ó simultánea.

4.2 ELEMENTOS GENERALES DEL PROYECTO.

El proyecto está constituido en las siguientes partes:

- 1. Detector Boeing-Hawaii de 1024 X 1024 píxeles.
- 2. Crióstato.
- 3. Mochila.
- 4. Tarjeta de preamplificación y conversión A/D.
- 5. Tarjeta DSP.
- 6. Estación de trabajo.

4.2.1 DETECTOR BOEING-HAWAII 1024 X 1024 PÍXELES.

El detector infrarrojo es un arreglo de 1024 píxeles X 1024 píxeles Boeing-Hawaii, el cual es el componente más importante del sistema en general. Desde el cual todos los demás circuitos comienzan a funcionar a partir de la señal que recibe y amplifica para que pueda ser procesable. Se encuentra colocado en la tarjeta electrónica que contiene los amplificadores de salida para cada una de las señales a temperatura criogénica, que en conjunto proporcionan una señal de salida adecuada para los circuitos que analizan las señales, también a través de un conector tipo cannon de 25 terminales llegan los voltajes de alimentación y señales que requiere el detector, a través de cables coaxiales para una señal sin ruido. Se encuentra colocada en el soporte de aluminio que la fija al banco óptico y que también sirve para ajustarla en los ejes x, y, z.



Fig. 4.1 Tarjeta electrónica y detector infrarrojo Boeing-Hawaii.

4.2.2 CRIÓSTATO.

El crióstato es un contenedor diseñado especialmente para albergar diferentes componentes mecánicos, eléctricos, electrónicos, ópticos y de vacío como son:

1. El detector infrarrojo de 1024 píxeles X 1024 píxeles Boeing-Hawaii con los preamplicadores (FET's), y los componentes electrónicos que están asociados y en la tarjeta del detector.

2. La mecánica encargada de la selección del filtro adecuado como lo es la rueda de filtros; ó carrusel que está fabricado en aluminio con acabado sandblasteado, el cual esta diseñado para albergar 10 filtros que permiten la observación en cada una de las longitudes de onda del la región infrarroja.


Fig. 4.2 Carrusel.

3. El motor de pasos, encargado de mover la rueda y posicionarla en el filtro seleccionado. Para controlar la posición del carrusel se utiliza una tarjeta controladora (basada en un pic AMTEL AT89C2051) que recibe las señales que envía el programa de control a través de la interfaz de usuario de donde se selecciona el filtro requerido, teniendo como referencia la rueda de filtros el interruptor de posición (Reed-Switch).



Fig. 4.3 Motor de pasos.

4. Los contenedores ó tanques que se encuentran en el interior del crióstato, almacenan el nitrógeno líquido, estos recipientes tienen la capacidad de un litro y medio cada uno los cuales ayudan a mantener la baja temperatura en el interior del crióstato para el adecuado funcionamiento de la electrónica. Otro elemento que es utilizado para mantener la transmisión de temperatura en el detector es el dedo frío; el cuál proporciona la vía desde la placa de cobre.



Fig. 4.4 Contenedores de nitrógeno líquido.

Otro elemento importante dentro del crióstato es la trampa de absorción, que ayuda reducir los gases que no se eliminaron totalmente durante la fase de vacío y que aún que se desprenden de los residuos como lo son: grasa, solventes, polvo, jabón y otros residuos etc., que se encuentran depositados en el interior del crióstato. La trampa contiene en su interior zeolita, que es un material de silicato de Aluminio muy poroso que absorbe fácilmente los gases al ser enfriado.

El crióstato está fabricado en su totalidad de aluminio y contiene en su interior capas aislantes que lo separan térmicamente del exterior así como una camisa ó escudo de aluminio protector que rodea la superficie fría y la rueda de filtros, manteniendo la temperatura dentro del interior del crióstato.

Por lo general las capas aislantes son de mylar, las que conservan y mantienen la baja temperatura de los componentes y de todo lo que debe estar a la temperatura de nitrógeno líquido.



Fig. 4.5 Crióstato.

5. El bafle de aluminio el cual tiene una acabado sandblasteado, se coloca entre el detector infrarrojo y la ventana del crióstato, se ensambla directamente en el zócalo ó base del detector infrarrojo que está directamente soldado a la tarjeta del circuito impreso y que tiene la función de reducir los reflejos luminosos mediante un acabado especial en la parte interna del bafle.





Fig. 4.6 Bafle.

6. La ventana hecha de un cristal especial de sílica fundida se encuentra colocada en la pared del crióstato y fijada con un marco de aluminio que permite el paso de la radiación infrarroja.



Fig. 4.7 Ventana.

7. A un costado del crióstato se tiene una salida especial para conectar ahí un manómetro y conocer la presión existente dentro del contenedor.

4.2.3 MOCHILA.

La mochila está formada por el gabinete y la tarjeta de preamplificación y conversión A/D que contienen en el interior, la cual maneja cada uno de los respectivos cuadrantes del detector infrarrojo así como la etapa de opto acopladores para cada una de las señales de reloj, además del cableado y conectores.





Fig. 4.8 Mochila-gabinete que almacena la tarjeta de preamplificación y conversión A/D.

4.2.4 GABINETE-RACK.

El gabinete contiene la computadora del sistema Octagon, la fuente de alimentación general, la electrónica de control para el motor de pasos, y la mayor parte de las interconexiones de todo el sistema, como lo son hacia el crióstato, tarjeta de preamplificación y conversión A/D, monitor y teclado externos.



Fig. 4.9 Gabinete que almacena las computadoras Octagon y fuente de alimentación.

El rack, contiene las cuatro tarjetas electrónicas de adquisición de datos; cada una contiene un DSP 30, una tarjeta de memoria por cada uno de los cuatro cuadrantes en los que está dividido el detector infrarrojo. Cada tarjeta procesa las señales de salida por cuadrante provenientes de la tarjeta de lectura y borrado, como son: Busy, Sdata y Sclock.

En estas tarjetas se carga la programación de lectura desde una de las pc´s que almacenan el programa de funcionamiento y lectura de los 4 cuadrantes. El almacenamiento del software de lectura se realiza de una manera secuencial cuadrante por cuadrante: A, B, C, D, para inicializarlo en la recepción de los datos que se reciben de la cadenas de lectura y borrado.

Para realizar la adquisición de los datos, se emplean generalmente dos PC´s, una en la cual se almacena el programa de lectura para la adquisición de los datos y otra pc que cuenta con Linux para comenzar la lectura de datos y funciona como interfaz con el usuario:

El programa de la adquisición de los datos cuenta con las siguientes opciones para la lectura del detector infrarrojo:

- Borrado y reinicio del detector infrarrojo.
- Lectura no destructiva (lectura de la señal sin alterarla durante el tiempo de integración).
- Lectura destructiva (la señal se lee una sola vez, durante el tiempo de integración, la señal no puede ser leída).
- Lecturas de submuestreo de cada uno de los cuadrantes.

Para iniciar el proceso de lectura de datos se realiza el siguiente procedimiento:

- Se envía una señal de calibración y programa de adquisición a cada uno de los DSP's.
- Se reinicia la memoria y los DSP's de cada una de las tarjetas.

- Después se envía el programa (kernel) a cada uno de los DSP's en cada una de las tarjetas para inicializar la recepción de datos.
- Comienza la adquisición de los datos de acuerdo al tipo de lectura elegido para la exploración del detector infrarrojo.
- La interfaz de usuario ofrece algunas de las opciones como son: los tiempos de exposición, los tiempos de integración, y la elección del filtro.
- Con estos datos se genera una imagen que el usuario comienza a manipular.

4.2.5. TARJETA DE PREAMPLIFICACIÓN Y CONVERSION A/D.

En la tarjeta de preamplificación y conversión A/D, se ajustan las señales de temporización para una adecuada lectura del detector para cada uno de sus cuadrantes A,B,C,D. Para esta tarea necesita de sus voltajes de alimentación: ± 12 (Vcc,Vss) y +5v (Vdd) y voltajes de referencia (+7.5v), así como de las señales de reloj provenientes de la tarjeta del DSP en la computadora Octagon.

Esta tarjeta maneja las cadenas de lectura de los cuatro cuadrantes, así como dar ganancia a las señales y realizar la conversión analógica-digital (A/D) de las mismas que entrega el detector, para que sean procesadas en las computadoras que registran los datos de lectura proporcionados.

La salida de datos de los convertidores es serial de 16 bits, de una ganancia analógica variable, y en los preamplificadotes se regula el offset varible.

La tarjeta también cuenta con una etapa optoacopladora que sirve para aislar las señales opticamente por separado para cada una de las señales de reloj.



Fig. 4.10 Tarjeta de preamplificación y conversión A/D.

4.2.6 DSP.

Esta parte de electrónica está constituida por dos tarjetas electrónicas acopladas; la tarjeta con el procesador digital de señales (DSP), y una segunda que complementa el manejo de los datos, codificando los puertos de salida de los mismos, generando las señales de reloj que son enviadas a la tarjeta de lectura y borrado con opto-acopladores, y en conjunto con la tarjeta de preamplificación y conversión A/D que generan las diferentes señales que son procesadas por la computadora.

Siendo un circuito externo que genera las señales con intervalo de tiempo adecuado para el correcto funcionamiento del detector y de los circuitos que requieren de estas señales.

En esta tarjeta se controla la decodificación de los puertos de salida para los datos, así como el determinar el área de lectura en el detector en base a las señales de reloj y a la instrucción dada en la interfaz de usuario. Se encuentra alojada en la computadora Octagon junto con los demás componentes de la pc como son: disco duro, unidad de 3.5[°], la tarjeta que genera los voltajes de referencia para cada uno de los cuadrantes, la tarjeta de red, y del monitor para pruebas de laboratorio.



Fig. 4.11 Tarjeta electrónica con D.S.P.

4.3 RESULTADOS DE PRUEBAS CON EL DETECTOR INFRARROJO BOEING-HAWAII.

Las siguientes imágenes son resultado de la adquisición de datos de las pruebas realizadas en las instalaciones del Observatorio Astronómico Nacional, con el detector infrarrojo Boeing-Hawaii, colocado en dentro del crióstato y en las condiciones de temperatura criogénica. Utilizando el software de la interfaz de usuario (diseñado por Luis Artemio Martínez y Manuel Pérez), se aplicó una señal de entrada tipo rampa al detector a diferentes frecuencias.



Fig. 4.12 Obtención de datos sin aplicar una señal externa.



Fig. 4.13 Imagen obtenida con aplicación de una señal rampa.



Fig. 4.14 Patrón de adquisición de datos a una frecuencia mayor con la señal rampa.



Fig. 4.15 Imagen infrarroja de los 4 impactos del cometa Shoemaker-Levy en Júpiter, tomada con la cámara y detector CAMILA (diseñada en la U.N.A.M.), desde el OAN-SPM.

En las imágenes anteriores, la adquisición de datos aumentó debido al incremento de la frecuencia de la señal rampa aplicada a la entrada de los convertidores.

Concluyendo que para las pruebas, la cantidad de datos que el detector infrarrojo detecta depende de la frecuencia de la señal aplicada, y del adecuado funcionamiento de los convertidores. Así como para la obtención de imágenes el correcto funcionamiento de la electrónica, condiciones de vacío y la cantidad de nitrógeno líquido son esenciales para una adecuada lectura y adquisición de datos.



Fig. 4.16 Pruebas del instrumento en laboratorio del Instituto de Astronomía C.U.



Fig. 4.17 Pruebas del instrumento en la platina del Telescopio de 2.1m de SPM-OAN.



Fig. 4.18 Equipo de trabajo del Instituto de Astronomía, O.A.N. del cuál formo parte.



Fig. 4.19 Telescopio de 2.1m OAN-SPM.

APÉNDICES

- 1. Hojas de especificaciones de los componentes empleados y requeridos.
- 2. Diagramas generales de cableado.
- 3. Diseños realizados para el proyecto e imágenes.

Model	AD584J Min Typ	Max	AD584 Min Typ	K Max	Min	584L Fyp Max	Unit
OUTPUT VOLTAGE TOLERANCE Maximum Error ¹ for Nominal Outputs of 10,000 V 5,000 V 5,500 V 2,500 V		±30 ±15 ±15		±10 ±8 ±6 ±3.5		14 4 13 5 12 5 12 5	Vm Vm Vm
OUTPUT VOLTAGE CHANGE Maximum Deviation from 25°C Value, Than to Thurs ² 10,000 V, T50 VX, 500 V Outputs 2.500 V Output Differential Temperature Coefficients Reveen Outputs	'n	30.00	ო	ខន		10 2	ppm/°C ppm/°C
QUIESCENT CURRENT Temperature Variation	0.75	1.0	0.75	1.0		1.75 1.0	mA µA∕°C
TURN-ON SETTLING TIME TO 0.1%	200		200		G	00	sti
NOISE (0.1 Hz to 10 Hz)	50		50		u)	09	μV p-p
LONG-TERM STABILITY	25		25		a	5	ppm/1000 Hrs
SHORT-CIRCUIT CURRENT	30		30			60	mA
LINE REGULATION (No Load) 15 V \leq V _{IN} \leq 30 V (V _{OUT} 2.5 V) \leq V _{IN} \leq 15 V		0.002 0.005		0.002		0.00	2 %/V %/V
LOAD REGULATION 0 \$ I_OUT \$ 5 mA, All Outputs	20	50	20	50		0 50	bpm/mA
OUTPUT CURRENT Vrs 2 Vorr 2.5 V Source 0.25 C Source 7 Ans to TAX Sink TAMS to TAX	5 5		5 5 10		5 51		Am Am Am
TEMPERATURE RANGE Operating Storage	0 65	70 +175	0 -65	70+175	0 -65	70+175	° ° °
PACKAGE OPTION ⁵ TO-99 (H-08A) Plastic (N-8)	AD584JF AD584JN		AD5841 AD5841	H N	ΔŊ	584LH	
NOTES ^A M Fine ² AL Fine ² AL fine ² AL fine ² AL fine ² AL fine ³ AL fint ³ A	.se.	1					-
Specifications subject to drange without notice. Specifications shown in bolifice are tested on all productions that a start from dones tests are used to calculate outgoin and max specifications are guaranteed, although only those tested on all production units.	n units at final elec g quality levels. Al e shown in boldfa	trical 1 min 2e are					



FEATURES



Apéndice 1 Hojas de Especificaciones.

REV. B

-2-

REV. B

Model Min	AD584S n Typ Max	AD584T Min Typ	Max	Unic	ABSOLUT Input Volta	TE MAXIM age V _{IN} to C	DM RATING	s	40 V	ME	FALIZATION I mensions shown in	PHOTOGRAI inches and (mm)	H.
DUTPUT VOLTAGE TOLERANCE Maximum Error ¹ for Nominal Outputs of 10.000 V	+30		+10	M	Power Diss Operating J Lead Temp Thermal R	sipation @ 2 Junction Te perature (So esistance	5°C	mge55°C	o +125°C	L 7	(12.1)	CAP V _f u	
7.500 V 5.000 V 2.500 V	±20 ±15 ±7.5		±8 ±6 ±3.5	Vm Vm Vm	Junction	-to-Ambien	(H-08A)		150°C/W	- auvuisens			STROM
DUTPUT VOLTAGE CHANGE Maximum Deviator from 25°C Value, Tasto T.Max ² 10.000 V, 7.500 V, 5.000 V Ourputs	30		51	ppm/°C						1000 1000 1000 1000 1000 1000 1000 100			
2.500 V Output Differential Temperature Coefficients Between Outputs	30	3	20	ppm/°C ppm/°C						NOTES BOTH TOV PADS MUS	5V ² 2.5 ¹ SV ² 2.5 ¹	e com	N
QUIESCENT CURRENT Temperature Variation	0.75 1.0 1.5	0.75	1.0	mA µA^C						NOT BROUGHT OUT I	NEGUMEO, SEE FIN UES N PACKAGE DEVICE SPOND TO PIN NUMBER	IS FOR THE TO-99, N-	WWETAL PACKAGE
TURN-ON SETTLING TIME TO 0.1%	200	200		झ					ODUCEIN	anna			
NOISE (0.1 Hz to 10 Hz)	50	50		μV p-p		Ouput		Tei	operature	90105 5		No. of	Temperature
LONG-TERM STABILITY	25	25		ppm/1000 Hrs	Model	Voltage	Initial Acc	co Suracy Co	efficient	Package Description	Package	Parts per Packare	Range
SHORT-CIRCUIT CURRENT	30	30		h	ADSOAL	25	+35	01 01 0	2	TO 40	H.8	100	0 to 70
LINE REGULATION (No Load) 15 V \leq VIN \leq 30 V (V _{OUT} 2.5 V) \leq VIN \leq 15 V	0.002 0.005		0.002	Nº%	AD584K AD584T AD584T	25 25 25	±2.5 ±3.5 ±3.5 ±7.5	0.14 15 0.30 30 30		TO-99, Plastic TO-99 TO-99	н-8 Н-8 Н-8 Н-8	100, 48 100, 48 100	0 to 70 -55 to +125 -55 to +125
LOAD REGULATION $0 \le I_{0UT} \le 5 \text{ mA}$, All Outputs	20 50	20	50	ppm/mA	AD584J AD584L	2.5	±7.5 ±3	0.06 50		TO-99, Plastic TO-99	H-8, N-8 H-8	100, 48 100	0 to 70 0 to 70
DUTPUT CURRENT Vis 2 Vour 2.5 V Source @ 25 V Source Taki to TAXX 5		10 5		Am	AD584K AD584T AD584S AD584S	ເດັດເດີດ	±6 ±15 ±15	0.12 15 0.12 15 0.30 0.30 30 30 30 30 30 30 30 30 30 30 30 30 3		TO-99, Plastic TO-99 TO-99, Plastic TO-99, Plastic	H-8, N-8 H-8 H-8 H-8, N-8	100, 48 100 48 100, 48	0 to 70 -55 to +125 -55 to +125 0 to 70
Sink T _{MIN} to T _{MAX} 5 FEMPERATURE RANGE		5		Am	AD584L AD584K AD584T	750	* 88 88	0.11 15 0.11 15		TO-99, Plastic TO-99	н-8 Н-8, N-8 Н-8	100, 48 100, 48	0 to 70 0 to 70 -55 to +125
-55 Storage -65	5 +125 5 +175	-55 -65	+125 +175	°C C	AD584S AD584J	7.50	±20 ±20	0.27 30		TO-99, Plastic	H-8 H-8, N-8	100 18	-55 to +125 0 to 70
PACKAGE OPTION TO-99 (H-08A)	AD584SH	AD584TI	H		AD584L AD584K	10.00	±10	0.05 5		TO-99, Plastic TO-99, Plastic	H-8 H-8, N-8 11 °	100 100, 48	0 to 70 0 to 70 55 to 105
VOTES At Pin 1. Calculated as average over the openiting temperature range.					AD5845	10.00	±10 ±30	0.30 30 30		TO-99, Plastic	н-9 Н-8, N-8	100 100, 48	-55 to +125 -55 to +125 0 to 70
sportsmanness users to canage written integration and and electrical separations above to instantiate are read on all production units at final electrical set. Electrical from the creates are used to calculate origing theory. All min durar specifications are guaranteed, although only those shown in buddless are each on all production units.					CAUTION BSD (elect accumulate	N trostatic dis e on the hum	charge) sensitian body and t	live device. Elect est equipment and	ostatic charge can discharze	s as high as 4000 ' without detection.	V readily Although	WARNIN	ia l
					the AD584 subjected recomment	features pro to high-end ded to avoid	prietary ESD rgy electrost performance	protection circuit atic discharges. degradation or lo	y, permanent of Therefore, pr	lamage may occur o oper ESD precaut dity.	ions are	健	S SENSITIVE DEVICE

Temperature Range °C

-4-

REV. B



m REV.

Output Voltage 7.5 V 5.0 V 2.5 V



AD584

AD584

USING THE STROBE TERMINAL

outpu This unique feature permits a variety of new applications in sign and power conditioning circuits. The AD584 has a strobe input which can be used to zero the This unique feature permits a variety of new applications i

Figure 9 illustrates the strobe connection. A simple NPN switch can be used to translate a TLI to pipe signal into a strobe of the output. The AD584 operates normally when there is no current drawn from Pin 5. Beriging this terminal low, to less than 200 mV, will allow the output volgage to go zero. In this mode the AD584 whould not be required to source or stafk turnent (mbess a 0.71 residual output is permissible). The AD584 is argoined to sizh a transient current whiles trubed off, the strobe terminal input cur-ternt should be limited by a 100.0 resistor as shown in Figure 9.

The strobe terminal will token te up to $5 \,\mu$ A leadage and its driver should be expable of sinking 500 μ A continuous. A low leadage spate or olector gate can be used to drive the strobe terminal directly, provided the gate can withstand the AD584 output voltage plus 1 V.



D584

83

PRECISION HIGH CURRENT SUPPLY

The ADS84 can be easily connected to a power PNP or power chargon PNP device to power own of the current capability. The circuit shown in Figure 10 delivers a precision 10 V output with up to 4 amperes supplied to the load. The 0.1 µF constrained only if the load has augmittent expansion component if the load is purely mesiavie, improved high frequency supply veiction results from removing the equation.





AD584



Apéndice 1 Hojas de Especificaciones.

16-Bit 100 kSPS Sampling ADC	VUETT	INN	FUNCTIONAL BLOCK DIAGRAM		AGNO SERVER OAND AND A PAPUT		LODIC TRIFIC				 PRODUCT HIGHLIGHTS Autoburding provide accellent dc performance while diminating the need for user adjustments or additional external curvity. 2. ±5 V to ±10 V input range (±Vas). 3. ±5 V to ±10 V input range (±Vas). 5. TrL compatible inputs/ourputs. 5. TrL compatible inputs/ourputs. 5. TrL compatible inputs/ourputs. 6. Excellent as performance: -90 dB THD, 92 dB S(N+D) 6. Excellent as performance: -101 dB. 7. Industry leading to performance: 1.0 LSB INL₃ ±1 LSB full 7. Industry leading the performance: 1.0 LSB INL₃ ±1 LSB full 8. calle and offset.
DEVICES			FEATURES	On-Chip Sample-Hold Function	Serial Output 16 Bits No Missing Codes	±1 LSB INL -99 dB THD	92 dB S/(N+D) 1 MHz Full Power Bandwidth				PRODUCT DESCRIPTION The ADOT's a multipurpose (b-bit serial output malog-to- digital converters which utilizes a switched-expandion/dange redistribution architecture to achive a 100 kSPS conversion inteed (0) ga total conversion time). Overall performance is opti- mized by digitally correcting internal nonlinearities through on-chip aucoulterinkin. The ADD77 circuity is segmented onto two monolithic chips- a digital control chip fath-cauted on Analog Devices DSP CMOS process. Both chips are continued in a single package. The ADD77 specula for as (or "dynamic") parameters such as S(N+D) Ratio, THD and IMD which are important in sig- mal processing applications. In addition, dc parameters and as S(N+D) Ratio, THD and MD which are important in sig- al systemet and an analog supplies (VC: Wig- as S(N+D) Ratio, THD and MD which are important in sig- al systemet and an analog supplies (VC: Wig- as S(N+D) Ratio, THD and MD which are important in sig- al systemet and an analog supplies (VC: Wig- section which are important in measurement applications. The ADD77 operates from the signal source to the ADF con- verter. Spearing and gating and source to the ADF con- turts: Appart and from the analog supplies (VC: Wig- in and row side-brazed ceramic package, or 28-lead SOIC. A paral- tion version, ADF or an industrial range of -00°C to e-85°C.
										1	of the
	Units	डार्च इन्द्र	tctk	ज्ञ ज	ns	ns ns	ns	su	ää	ns ns	- droop
E 10%) ¹	Max Units	1000 Jus	85532 t _{CLK}	डर्म	75	su su	300 ns	175 ns 300 ns	2 2	50 ns	for the drop date 17th CLK pulse.
± 5%, V ₀₀ = +5 V ± 10%) ¹	Typ Max Units	1000 με	85532 toux	डर्म	20 75 ns		180 300 ns	100 175 ns 180 300 ns	80 80 80	15 50 ns	an conversion period is specified to account for the droop (b) (c) (c) (c) (c) (c) (c) (c) (c
$t \pm 5\%$, $y_{tt} = -12 V \pm 5\%$, $y_{t00} = +5 V \pm 10\%$) ¹	Min Typ Max Units	10 1000 µs	85532 t _{CLK}	2 84 81 81	100 20 75 ns	50 00 10 ms	50 50 300 ns	50 100 175 ns 100 180 300 ns	50 80 na 50 80 na	50 15 50 ns	The maximum conversion period is devocinting. The maximum conversion period is devocinting, and units calibration or equilibrium conversion period is a second for a the doop and damps calibration or equilibrium conversion period is a second for a transport $f_{ab} = f_{ab} = f$
$(T_{MM}$ to T_{MM} , $W_{cc} = +12$ V $\pm 5\%$, $V_{KE} = -12$ V $\pm 5\%$, $V_{MB} = +5$ V $\pm 10\%$) ¹	Symbol Min Typ Max Units	tc 10 1000 µs	tor 85532 totk	ts 2 µs µs 1.00 µs 1.0	tst. 100 20 75 ns	1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1	tcH 50 180 300 ns	t _{CD} 50 100 175 ns t _{CSH} 100 180 300 ns	tscut 50 80 na tree 50 80 na tree 50 80 na 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10	t _{CALH} 50 15 50 ns t _{CALB} 50 15 50 ns	All TCC-ALIBRATION ⁴⁴ vectors for faults of approximation of the show timing: an internation in the advector internation conversion period is specified to account for the doop over transmit own vectors of during approximately 100 m after the rising edge of the 17th CLK pulse. The device will transmit for a vector supervised of the 17th CLK pulse. The device will transmit of the proving approximately 100 m after the rising edge of the 17th CLK pulse. The device will transmit of the proving approximately 100 m after the rising edge of the 17th CLK pulse. The device will transmit of the device of the device of the transmitter of the device of the transmitter of the device of the transmitter of the device of the devi

MFERATURE RANGE 0 ±70 0 0<	Parameter	Min	Typ	l/A Max	Min	Typ	K/B Max	Units
$ \begin{array}{c c c c c c c c c c c c c c c c c c c $	EMPERATURE RANGE J, K Grades A, B Grades	0		+70	0		+70 +85	သိသိ
	CCURACY Resolution	16			16			Bits
$ \begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	(@ 83 kSPS, T _{MIN} to T _{MXX}		Ŧ			Ŧ	11.5	LSB
	@ 100 kSPS, +25°C @ 100 kSPS, T _{MBV} to T _{MAX}		17 H			7 7	±1.5	LSB
Positive, Negative FS Encor3 ± 2 ± 4 ± 11 ± 3 LSB (a) 03 SFS $\pm 5^{\circ}$ C ± 4 ± 11 ± 3 LSB (a) 03 SFS $\pm 5^{\circ}$ C ± 4 ± 11 ± 3 LSB (a) 00 SFS ± 0.5 C ± 0.5 ± 0.5 LSB LSB (a) 00 SFS ± 0.5 C ± 0.5 ± 0.5 LSB LSB (b) 01 SFS ± 0.5 C ± 0.5 ± 0.5 LSB LSB Positive Pull Scale ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 LSB LSB Visitive Pull Scale ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 LSB Nicore Number ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 Diput Inplexations ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 Diput Inplexations ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 Diput Inplexations ± 0.5 ± 0.5	Differential Nonlinearity (DNL)-No Missing Codes Binolar Zero Error ²		16	44	16	1+	+3	Bits
(a) 0.8185, $+2^{9}C$ ± 2 ± 4 ± 1 ± 3 128 (a) 0.8185, $+2^{9}C$ ± 4 ± 1 ± 3 128 128 (a) 0.8185, $+2^{9}C$ ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 128 128 Diolatization ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 128 128 Diolatization ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 128 128 Name RAUTUE DRITT ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 128 128 Ower Supple Right Construction ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 128 128 NULCE NPUT RANGE (Nample ± 0.5 ± 0.6 5 100 5 100 128 NULCE NPUT RANGE (Nample ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 105 128 NULCE NPUT Construction ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 128 128 NULCE NPUT Construction ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 128 128 NULCE NULCE NPUT Construct	Positive, Negative FS Errors ²		\$.,	84	1 cb
MPERATURE DRIFT ⁴ ± 0.5 <td>@ 50 kSPS @ 100 kSPS, +25°C @ 100 kSPS</td> <td></td> <td>17 17 17 17 17 17 17</td> <td>* *</td> <td></td> <td>1 I I I</td> <td>13 13</td> <td>ISB ISB ISB</td>	@ 50 kSPS @ 100 kSPS, +25°C @ 100 kSPS		17 17 17 17 17 17 17	* *		1 I I I	13 13	ISB ISB ISB
Norw State 10.5 1	EMPERATURE DRIFT ³		2.04			2.04		1 CB
$ \begin{array}{c c c c c c c c c c c c c c c c c c c $	Postive Full Scale Negative Full Scale		±0.5			±0.5 ±0.5		LSB LSB
ALOG INPUT ⁴ $\pm V_{EEF}$ $\pm V_{EEF}$ $\pm V_{EEF}$ $\pm V_{EEF}$ V_{EEF} <td>OLTAGE REFERENCE INPUT RANGE⁴ (V_{REF})</td> <td>5</td> <td></td> <td>10</td> <td>5</td> <td></td> <td>10</td> <td>^</td>	OLTAGE REFERENCE INPUT RANGE ⁴ (V _{REF})	5		10	5		10	^
$ \begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	Input Range (V _{IS})			$\pm V_{\rm RBF}$			$\pm V_{\rm RHF}$	>
$ \begin{array}{c c c c c c c c c c c c c c c c c c c $	Input Impedance Input Settling Time		0			6		গা
$ \begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	Input Capacitance During Sample		9	20*		9	50*	PF
WHE SUPPLIES MUE SUPPLIES ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 LISB ± 0.5 ± 0.5 LISB ± 0.5 ± 0.5 LISB ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 ± 0.5 LISB LISB ± 0.5 LISB ± 0.4 LISB LISB LISB	Aperture Jitter		100			100		bs
$ \begin{array}{c cccc} V_{\rm EW} = -12 V\pm 5\% & \pm 0.5 & \pm 0.5 & \pm 12 {\rm B} \\ V_{\rm DD} = +5 V\pm 10\% & \pm 0.5 & \pm 0.5 & \pm 0.5 & \pm 0.5 \\ D_{\rm Perturbit} & U_{\rm DD} & \pm 0.5 & \pm 0.5 & \pm 0.5 & \pm 0.5 \\ U_{\rm ED} & U_{\rm DD} & 14.5 & \pm 18 & \pm 14.5 & \pm 8 & \pm 0.5 \\ U_{\rm ED} & U_{\rm DD} & 0.5 & 0.60 & \pm 80 & \pm 0.6 $	OWER SUPPLIES Power Supply Rejection ⁶ $V_{cc} = +12 V \pm 5\%$		±0.5			±0.5		LSB
$ \begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	$V_{EE} = -12 V \pm 5\%$		±0.5			±0.5		LSB
	$V_{DD} = +5 V \pm 10\%$ Operating Current $V_{exe} = +5 V$		±0.5			±0.5		ISB
	Loc		14.5	18		14.5	81	hm
$ \begin{array}{ccccccc} & & & & & & & & & & & & & & & &$	IEE		14.5	8 .		14.5	8 .	-mA
$ \begin{array}{c cccc} V_{\rm fag9} = +10V & I_{\rm bec} \\ I_{\rm CC} \\ I_{\rm DC} $	ADD Power Consumption		360	480		360	480	Mm
Term 19 24 18 24 18 24 18 24 16 24 2	$V_{\text{KEP}} = +10 \text{ V}$		0	VC.		01	VC	A.m.
I _{DD} 3 5 3 5 mA Power Consumption 450 630 450 630 mW	1cc Ics		18	24		18	24	Am-
	I _{DD} Power Consumption		3 450	5 630		3 450	5 630	Am



In Figure 3. In this circuit BUSY is used to reset the circuitry which divides the system clock down to provide the ADD77 CLK. This serves to interrupt the clock until after the input signal has been acquired, which has occurred when BUSY goes LIGH. When the conversion is completed and BUSY goes LOW, the circuit in Figure 3 truncates the 17th CLK pulse width which is tolerable because only its rising edge is critical.



Figure 3 also illustrates the use of a counter (74HC393) to detraine the ADD(77 SAMPLE) command from the system clock when a continuous convert mode is desirable. Fun 9 (2QC) provides a 96 kHz sample rate for the AD977 when used with a used for a 83 kHz rate.

If a continuous clock is used, then the user must avoid CLK for great and the sciencing V_{VR} which occurs at the falling edge of SAMPLI (see trg.: specification). The duty cycle of CLK may wary, but both the HIGH (eq.) and LOW (eq.) phases must conform to those shown in the timing specifications. The internal comparator makes is decisions on the rising edge of CLK. To avoid a meganice edge transition disturbing the comparator's setting, et., should be at the state of the comparator set for another conform the new of the comparator's setting, et., in order to avoid a meganic disturbing the transition disturbing the comparator's setting, et., in order to avoid the real of a CLK cycle, in order to avoid the real of a CLK cycle, in order to avoid the real of a to LK cycle, in order to avoid the real of a to LK cycle, in order to avoid the real of a to LK cycle, in order to avoid the real of a to LK cycle, in order to avoid the real comparator's setting.

During a conversion, internal de error terms such as comparator voltage offset are sampled, stored on internal capacitors and voltage offset are sampled, stored on internal capacitors and cause those voltages are stored on equations, they are subject to cause these voltages are stored on equations, they are subject to leakage decay and so require refreshing. For this reason there is a maximum conversion time (c. 1000 lab). From the time SAMPLL goes HIGH to the completion of the 17th CLK puls. However, there is no restriction to the maximum time between individual conversions.

indrividual conversions. Output coding for the AD677 is twos complement as shown in Table 1. The AD677 is designed to limit output coding in the version four-of-trange input.

REV. A

-3-

REV. A

Name DI DI DI DI DI DI P AI AI AI AI AI AI AI AI AI AI AI AI AI

As shown in Figure 1, when CAL is taken HIGH the AD677 internal circuity is test, the BUS7 pin is drivent HIGH, and the ADC prepares for calibration. This is an asynchronous hard-ware reset and will interrupt any conversion or calibration cur-rently in progress. Aucht calibration begins when CAL is taken LOW and completes in 85,532 clock cycles, indicated by BUSY going LOW. Duning calibration, is preferable for SAMPLE to be held LOW. If SAMPLE is HIGH, diagnostic data will appear on SDATA. This data is of no value to the tast.

In most applications, it is sufficient to calibrate the AD677 only upon power-up, in which case care should be taken that the power applies and voltage reference have sublized fars. If calibration is not performate, the AD677 may come up in an uu-known state, or performance could degrade to as low as 10 bits. CONVERSION CONTROL The ADD777 is concolled by two signals: SAMPLE and CLK, as shown in Figure 2. It is assumed that the part has been call-brated and the digital 10 pins have the levels shown at the surth

A conversion consists of an input acquisition followed by 17 clock puese which excerte the 16-bit internal auscretive approximation routine. The analog input is acquired by taking the SSMPLE line HIGH for a minimum sampling time of (s. The actual anappet eaken it has voltage resert on Ya yoo apprunce day after the SAMPLE line is hought LOW, assuming the previous conversion has completed digitified by BLSY going LOW). Care should be taken to ensure that this negative edge is well defined and litter free min a applications to reduce the un-certainty (robsc) in signal acquisitors. With SAMPLE going LOW, the AD677 commits itself to the conversion — the input a Vay is disconnected from the internal capacitor array, BLSY goes HIGH, and the SAMPLE approximation and the conversion is completed (when BUSY goes LOW), SAMPLE mough the forwards and acquisitor and analy acquisitors or edge to the array BLSY possing acquisitor or an internal expansitor array, BLSY goes HIGH, and the SAMPLE HOW, the 17 CLK cycles are appliced, CLK pulses that are before this period of time are grooted. DISY goes HIGH age are are there are period of time are grooted. DISY goes HIGH age are are before this period of time are grooted. DISY goes HIGH age are SAMPLE LOW, the 17 CLK ordes are appliced. CLK pulses that are before this period of time are grooted. DISY goes HIGH age are SAMPLE BOW, the BLGH age of the Equival to the risking edge of SCLK or the failing edge of CLK, beginning which the risking edge of SCLK or the failing edge of CLK, beginning which as a specienced. ANNLE age of SCLK will groote CLK after BL3Y has gone LOW and SDATA or SCLK will not change until a new sample is acquired. of the timing diagram

CONTINUOUS CONVERSION

For maximum throughput rate, the AD677 can be operated in a for maximum throughput rate, the AD677 can be operated in a continuous convert rate. (This is accompliabled) by ultilaring the fact that SAMPLE will no longer be ignored after BU53 goes LOW, so an acquisition may be initiated even during the HIGH time of the 17th CLK palse for maximum throughput rate while cnabling full settlings of the sample/bold circuity. If SAMPLE is already full settlings of the sample/bold circuity. If CLK, then an acquisition is immediately initiated approxi-mately 100 ns after the rising edge of the 17th clock pulse. Care must be taken to adhere to the minimum/maximum tim-

ing requirements in order to preserve conversion accuracy.

GENERAL CONVERSION GUIDELINES

During signal acquisition and conversion, care should be taken with the logic inputs to sovid digital feedbrough tools. It is possible to run CLK continuoudly, even during the sample expectably Warn SAMPLE gress LOW, may inject noise into the sampling process. The AD077 is tested with no CLK cycles during the sampling period. The BLOST glagar and be used to prevent the dock from running during acquisition, as illustrated

REV. A

4

REV. A

4

NC = NO CONNECT SOIC Pinout

<section-header><section-header><section-header><section-header></section-header></section-header></section-header></section-header>	AD677		Package Option*	N-16	D-16 D-16	R-28 R-28 D-16	01-07	IING TO BRATHER DRY	
Monta Contact			Package Description	Plastic 16-Pin DIP	Ceramic 16-Fin DIP Ceramic 16-Pin DIP Ceramic 16-Pin DIP	Plastic 28-Lead SOIC Plastic 28-Lead SOIC Ceramic 16-Pin DIP	Ceramic 10-rm Dir	0 + 26.4 V V to + 3 V V to + 3 V to + 0.3 V to + 0.3 V C, 10 eec 0 + 50°C metaloar abolate abola abolate abolate abola abolate abolate	
Autom Autom Contraction Contractio		RING GUIDE	Max INL	Typ Only	Typ Only ±1.5 LSB	Typ Only ±1.5 LSB Typ Only	C).	0.3 Vi 0.0.203 0.0.	ф
$\label{eq:post} Define the set of the se$		ORDE	S((N+D)	80 dB	9 9 9 8 8 8 9 8 8 8 9 9	80 dB 80 dB 89 dB	all Outline IC (SO)	M RATINGS-	
Note Note 1 1 1			Temperature Range	0°C to +70°C	0°C to +70°C	0°C to +70°C 0°C to +70°C -40°C to +85°C	P; N = Plastic DIP; R = Sm	BSOLUTE MAXIMU (cr to VIE	
<section-header><section-header><section-header><section-header><section-header><section-header><section-header><section-header><section-header></section-header></section-header></section-header></section-header></section-header></section-header></section-header></section-header></section-header>			Model	AD677JN	AD677JD AD677KD	AD677JR AD677KR AD677AD	*D = Ceramic DI	on the human on the human on the human is erices subjected	
<page-header><page-header><text><section-header><section-header></section-header></section-header></text></page-header></page-header>								CAUTION ESCUTION Although 1 Although 1 occur on precaution	DEV



REV. A

-10-



					ADG201A/ADG202A
53	CAUTION			1	
OUPLER	ESD (electrostatic dischar ed; however, permanent electrostatic fields. Unused	ge) sensitive device damage may occur of devices must be stor	The digital on unconnecte	control inputs are diode protect- 1 devices subject to high energy re form or churts. The protective	WARNING!
Ordering Information HCPL-710x	foam should be discharged t	o the destination sock	ct before device	s are removed.	THE LEED SENSITIVE DEVICE
-0 = 15 MBa Minimum Data Rate 1 = 50 MBa Minimum Data Rate	ORDERING GU	IDE			
Option <u>yyy</u>	Model ¹	Temperature	Package		
	ADG201AKN ADG201AKR	-40°C to +85°C -40°C to +85°C	N-16 R-16A		
Option data sheets available. Contact your Hewlett-Packard sales representative or authorized distributor for information.	ADG201ABQ ADG201ABQ ADG201ATQ ADG201ATE	-40°C to +85°C -40°C to +85°C -55°C to +125°C -55°C to +125°C	P-20A Q-16 Q-16 E-20A	¹¹ to order MIL-STD-883, Class B processed p numbers, See Analog Devices Military Produ military data sheet.	erst) add/833B to T grade part ers Databook (1990) for N = Phenic PUP-B = 0.10°
	ADG202AKN ADG202AKR ADG202AKR	-40°C to +85°C -40°C to +85°C	N-16 R-16A B 20A	Small Outline IC (SOIC); F = Piastic Leader Q = Cerdip.	d Chip Carrier (P1.0C);
Package Outline Drawings Standard DIP Package	ADG202ABQ ADG202ATQ ADG202ATF	-40°C to +85°C -55°C to +125°C	Q-16 Q-16 E-20A		
		2000-100	100-0		
HP XXXX A DATE CODE 640 2340 0.32 (6.49)			PIN CO	NFIGURATIONS	
PRIA OR 12 23 23 43 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10	DIP'S SOIC	5 E		2 05 2 05 2 05 2 05 2 05 2 05 2 05 2 05	FLCC 5 2 2 2 3 3 2 1 3 3 9
4.20 (6.113) MAX.	SI 3 Vis ADG201A	2 2 2 ×	St 4 AD	2201A 82 81 4 2201A 82 Vin 5 2202A 80 Vin 6	10 S2 ADG201A ADG202A TOP VIEW 10 MC
2 N VOE 7 2 N VOE 7 2 RADON 1 22 (8.115) MMX. 4 OHD 1 202 3 2 A VOE 7 4 OHD 1 202 (8.115) MMX. 4 OHD 1 202 3	GH0 5 (100 VEW) 84 6 (Net to Scale) 144 8 5	2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2			Mercio Scanol Marco Marc
140 (0.05) 230 (0.09) - PN 315 THE ANODE OF THE INTERNAL LED AND 230 (0.119) MUST BE LET UNCONNECTED FOR GUARANTEED DATA SHEET PERFORMANCE.	NC = NO COMMICS		NG = NO CONNECT	0 CO = 2W	WHEEL
DIMENSIONS IN MILLIMETERS AND INCHES).	ADG201A/ADG202A	FUNCTIONAL D	IAGRAM	V _{ac}	1
	Å		ឝ	GENERATOR	
			٦ أ	N 0 1	
1-403	REV. A	- 15V		Figure 1. Typic –3–	cal Digital Input Cell

J.

÷	
Ē	T I
ž	X
Ш	ĕ
-	Π.
-	
	Ľ

Absolute Maximum Ratings

Parameter	Symbol	Min.	Max.	Unit
mperature	T_{S}	-55	125	00
perating Temperature	$T_{\rm A}$	-40	85	ç
tages	Vpp1.2	0.0	5.5	Λ
age	V _I	-0.5	$V_{DD1} + 0.5$	Λ
Itage	Vo	-0.5	$V_{DD2} + 0.5$	Λ
able Voltage	VOE	-0.5	$V_{DD2} + 0.5$	Λ
hutput Current	Io		25	Am
ower Dissipation	PpD		220	mW
er Temperature 3elow Seating Plane, 10 sec.)	T_{LS}		260	Ş
mperature Profile	Sec	Package Ou	thine Drawings Sec	ction

3

Parameter	Symbol	Min.	Max.	Unit	Test Conditions
Operating Temperature	T_{A}	-40	85	ç	
Supply Voltages	VpD1,2	4.5	5.5	v	
Logic High Input Voltage	V _{IH}	2.0	VDD1	v	
Logic Low Input Voltage	VIL	0.0	0.8	٨	
Logic High Output Enable Voltage	VOEH	2.0	VDD2	v	Output in high impedance state
Logic Low Output Enable Voltage	VOEL	0.0	0.8	N	Output enabled
Input Signal Rise and Fall Times	t,, t		-	sm	
TTL Fanout	N		9		Standard Loads

High Speed CMOS Optocouplers

Technical Data

Features	Description
• 1 µm CMOS IC Technology	The HCPL-7100
 Compatibility with All +5 V 	ler combines th
CMOS and TTL Logic	technology, a n
Families	high-efficiency
 No External Components 	an optimized lig
Required for Logic Interface	to achieve outst
 High Speed: 15 MBd 	mance with ver
(HCPL-7100) and 50 MBd	consumption. It
(HCPL-7101) Guaranteed	bypass capacito
 Low Power Consumption 	CMOS/TTL con
 Safety Approvals 	Rasio building I
UL 1577 (3750 Vac/1 Min)	HCPL-7100/710
$VDE 0884 (V_{IORM} = 848$	LED driver IC,
CSA CSA	and a CMOS de
3-State Output	or TTL logic in
 3750 Vac/1 Minute Dielectric 	current to the I
Withstand	1C incornorates
 High Common Mode 	photodiode, a h
Transient Immunity	impedance amp
Applications	comparator wit
 Multiplexed Data 	· mduno como o
Transmission	C.L
 Computer-Peripheral 	Schematic
Interface	Inne
Microprocessor System Interface	Veor O
 Digital Isolation for A/D, 	1 == =
D/A Conversion	
. Thefminion! Tunne (Out nut	1

eatures	Description	compatible and is controlled by
1 µm CMOS IC Technology	The HCPL-7100/7101 optocoup-	the output enable pin, Vog-
Compatibility with All +5 V	ler combines the latest CMOS IC	The HCPL_7100/7101 consumes
CMOS and TTL Logic	technology, a new high-speed	very little power, due to the
r annucs	ingu-cincicly Audays birth, and	CMOS IC technology and the light
NO EXICITIAL COMPONENTS Docutred for Locie Interface	an opunized ign coupling system to achieve outstanding nerfor-	coupling system. The entire
mequired for logic interface	mance with very low nower	optocoupler typically uses only 10
HIGD Speed: 15 MBd (HCPL_7100) and 50 MBd	consumption. It requires only two	mA of supply current, including
(HCPL-7101) Guaranteed	bypass capacitors for complete	the LED current.
Low Power Consumption	CMOS/TTL compatibility.	World-wide safety approval and
Safety Approvals	Device hard strength of the strength of	3750 Vac/1 minute dielectric with-
UL 1577 (3750 Vac/1 Min)	Basic building blocks of the	stand is achieved with our
VDE 0884 (V _{IORM} = 848	I PD deter IC on AlCoAs I PD	patented light-pipe optocoupler
V peak)	and a CMOS detector IC. A CMOS	packaging technology.
CSA CONTRACTOR	or TTL logic input signal controls	The HCPL-7100/7101 provides he
3-State Output	the LED driver IC which supplies	user with an easy-to-use CMOS or
3750 Vac/1 Minute Dielectric	current to the LED. The detector	TTL compatible optocoupler
WILDSCAND	IC incorporates an integrated	ideally suited for a variety of
High Common Mode Transfort Immunity	photodiode, a high-speed trans-	applications where high speed
Transient minimum	impedance amplifier and a voltage	and low power consumption are desired.
pplications	comparator with figure resist the 3-state output is CMOS and TTL	
Multiplexed Data		
Transmission	Colomotic -	
Computer-Peripheral	Schematic	
Interface	here	
Microprocessor System	Vaci O	Pass TRUTH TABLE
Distral Isolation for A/D	2	
D/A Conversion		ин 11. 1. 1. 1. 1. 1.
Instrument Input/Output		
Isolation		4 0 GND 2
Motor Control		l lee
Power Inverter		

5965-3578E

1-402

30	
=	
0	
5	
cal	
5	
-	
×	
ě.	
5	
_	
-	
5	
T	
5	
0	
<u> </u>	
_	

Guaranteed across recommended operating conditions. Test conditions represent worst case values for the parameter under test. Test conditions that are not specified can be anywhere within their operating range. All typicals are at 25°C and 5 V supplies unless otherwise noted.

Parameter	Symbol	Min.	Typ.	Max.	Unit	Test C	onditions	Fig.	Note
Logic Low Input Supply Current	IDDIL		5.2	10.0	Υm	$\begin{array}{c} V_{DD1} = 5.5 \; V \\ V_{I} = V_{IL} \end{array}$			1
Logic High Input Supply	Іррін		0.3	0.6	Ρm	$V_1 = 4.5 V$	$V_{DD1} = 5.5 V$		1
Current			0.9	1.6		$V_I = 2.0 V$	1141		
Logic Low Output Supply Current	Ippat		5.0	9.0	Ym	$\begin{array}{l} V_{DD2}=5.5~V\\ V_{OE}=V_{OEL}\\ V_{I}=V_{IL} \end{array}$			
Logic High Output Supply Current	Ірран		5.2	9.0	Yui				
Tri-State Output Supply	Ipp2z		5.1	9.0	Am	$V_{OE} = 4.5 V$	$V_{DD2} = 5.5 V$		
Current			5.6	10.0		$V_{OE} = 2.0 V$			
Input Current	I	7		-	ΨĦ	$\begin{array}{l} V_{1} = V_{DD1} \text{ or } G \\ V_{DD1} = 5.5 \text{ V} \end{array}$	ND		
Output Enable Current	IOE	7		-	Υń	$\begin{array}{l} V_{\text{OE}} = V_{\text{DD2}} \text{ or} \\ V_{\text{DD2}} = 5.5 \text{ V} \end{array}$	GND		
Logic High Output	VOH	4.4	5.0			$I_0 = -20 \mu A$	$V_{DD2} = 4.5 V$	9	
Voltage		4.0	4.8		Δ	$I_0 = -4.0 \text{ mA}$	$V_1 = V_{11}$		
		3.7	4.7			$I_0 = -6.0 \text{ mA}$	VOE = VOEL		
Logie High Output Current	Іон	-7.5	-25		Ym	$V_{DD2} = 4.5 V$ $V_{O} = 3.6 V$ $V_{I} = V_{IH}$ $V_{OE} = V_{OEL}$		9	
Logic Low Output	Yor		0.0	0.1		$I_0 = 20 \mu \Lambda$	$V_{DD2} = 4.5 V$	10	
Voltage			0.1	0.3	Λ	$I_0 = 4.0 \text{ mA}$	$V_{I} = V_{II}$		
			0.15	0.4		$I_0 = 6.0 \text{ mA}$	Voe = Voel		
Logic Low Output Current	I _{oi} ,	10.5	23		MM			ы. Ci	
High Impedance State Output Current	Ioz	ф		Ω.	Υή	$\begin{array}{l} V_{DD2} = 5.5 \text{ V} \\ V_{OE} = V_{OEH} \\ V_{O} = V_{DD2} \text{ or } \end{array}$	QNS		
Input Capacitance	5		4.3		pF	f = 1 MHz			4

OPTOCOUPLERS

The HCPL-7100/1 has been approved by the following organizations: UL Component Recognized under UJ. 1577, Component Recognition Program, File E55861. **Regulatory Information**

VDE Approved according to VDE 0884/06.92 CSA Approved under CSA Component Acceptance Notice #5, File CA 88324.

OPTOCOUPLERS

if antiand Safety Related Sno. Insulation

Parameter	Symbol	Value	Units	Conditions
Min. External Air Gap (External Clearance)	L(101)	7.4	um	Measured from input terminals to output terminals, shortest distance through air
Min. External Tracking Path (External Creepage)	L(102)	8.0	mm	Measured from input terminals to output terminals, shortest distance path along body
Min. Internal Plastic Gap (Internal Clearance)		0.5	mm	Through insulation distance, conductor to conductor, usually the direct distance between the photoemitter and photodetector inside the optocoupler cavity
Tracking Resistance (Comparative Tracking Index)	CII	175	٨	DIN IEC 112/VDE 0203 PART 1
Isolation Group		IIIa		Material Group (DIN VDE 0110, 1/89, Table 1)

VDE 0884 (06.92) Insulation Characteristics

Description	Symbol	Characteristic	Unit
Installation classification per DIN VDE 0110, Table 1 for rated mains voltage ≤ 300 V rms for rated mains voltage ≤ 600 V rms		N-1	
Climatic Classification		40/85/21	
Pollution Degree (DIN VDE 0110, Table 1)*		2	
Maximum Working Insulation Voltage	VIORM	848	V peak
nput to Output Test Voltage, Method b** $V_{PR} = 1.875 \times V_{ORM}$, Production test with $t_p = 1$ sec, Partial discharge $\leq 5 \text{ pC}$	VpR	1591	V peak
nput to Output Test Voltage, Method a ^{**} V _{PR} = 1.5 x V _{IORM} , Type and sample test, $t_p = 60$ sec, Partial discharge < 5 pC	VpR	1273	V peak
fighest Allowable Overvoltage** Transient Overvoltage, t _m = 10 sec)	VIR	6000	V peak
safety-limiting values (Maximum values allowed in the event of a failure, also see Figure 15) Case Tennerature	Ę	175	ç
Input Power Output Power	Ps, NPUT Ps, OUTPUT	80 250	Mm Wm
nsulation Resistance at Ts. Vio = 500 V	Rs	$\geq 1 \times 10^{12}$	q

This port may also be used in Pollnion Degree 3 servironments where the rated mains voltage is < 300 V rms (per DN VDS 01 10). **Refer to the from of the optocoupler section in the current catalog for a more detailed description of VDE 0884 and other product sets of voltaments.

Note: Optocouplers providing safe electrical separation per VDE 0884 do so only within the safety-limiting values to which they are qualified. Protective encourt switches must be used to ersene that the safety limits are not exceeded.

1-407

1-405

Switching Specifications (cont.) Guaranteed across recommended operating conditions. Test conditions represent worst case values for the parameter under test. Test conditions that are not specified can be anywhere within their operating range. All typicials are at 257 and 55 varphies unless otherwise noted.

	evice Min. Typ.	Max.	Unit	Test Conc	litions	Fig.	Note
	12		ns	C ₁ = 50 pF CMOS Signal]	evels	12	9
	12		su	C ₁ = 15 pF TTL Signal Le	vels		
	6		ns	C _L = 50 pF CMOS Signal 1	evels	12	9
	11		IIS	C _L = 15 pF TTL Signal Le	vels		
HCPL-7100	1000		V/µs	$V_{CM}=50~V$	$V_1 = V_{IH}$	13,	10
HCPL-7101	2000			$V_{CM}=200~V$	v _D > 3.2 v	14	
HCPL-7100	1000		V/Jus	$V_{CM}=50~V$	$V_{I} = V_{IL}$	13,	10
HCPL-7101	2000			$V_{CM}=200~V$	V _D < 0.5 V	14	
	68		pF				11
			pF				11

Package Characteristics

Guaranteed across recommended operating conditions. Test conditions represent worst case value for the parameter under test. Test conditions that are not pspecified can be anywhere within their operating range. All twoicels are at $\pi = 2572$ strongle unless otherwise noted.

Parameter	Sym.	Min.	Typ.	Max.	Units	Test C	onditions	Fig.	Note
Input-Output Momentary Withstand Voltage*	Viso	3750			V mis	t = 1 min., 1 $T_A = 25^{\circ}C$	RH < 50%,		60 10
Input-Output	REO	1012	1013		G	$T_A = 25^{\circ}C$	$V_{LO} = 500 \text{ Vdc}$		2
Resistance		1011				$T_{A} = 100^{\circ}C$			
Input-Output Capacitance	Cho		0.7		pF	f = 1 MHz			C3

*The Input-Output Momentary Withstand Voltage is a dielectic voltage rating that should not be interpreted as an input-output continuous voltage rating. For the continuous voltage rating effect to the VOS Best Insulation Characteristic Table (if applicable), your equipment level as addry specification or HT Application. Near 1074 antiled "Opticostphe" input-Output Educance Voltage.

OPTOCOUPLERS

Switching Specifications Guaranteed across recommended operating conditions. Test conditions represent worst case values for the parameter under test. Test conditions that are not specified can be anywhere within their operating range. All

Parameter	Symbol	Device	Min.	Typ.	Max.	Unit	Test Conditions	Fig.	Note
Propagation	tput	HCPL-7100			20	5	G = 50 pF	7,8	5,6
Delay Time to Logic		HCPL-7101		28	40		CMOS Signal Levels		
Low Output		HCPL-7100			02	Its	C, = 15 pF		
		HCPL-7101			40		T.I.L Signal Levels		
Propagation	tpLH	HCPL-7100			20	IIS	C, = 50 pF	7,8	5,6
to Logic		HCPL-7101		27	40		CMOS Signal Levels	-	
High Output		HCPL-7100			02	22	G = 15 pF		
		HCPL-7101			40		TTL Signal Levels		
Pulse Width	DWD	HCPL-7100			20	IIS	C, = 50 pF	7,9	6,7
Distortion [tpH. tpLH]		HCPL-7101		5	9		CMOS Signal Levels		
		HCPL-7100			20	si	C. = 15 pF		
		HCPL-7101			9		TTL Signal Levels		
Data Rate		HCPL-7100	15			MBd	% PWD < 30%		00
		HCPL-7101	50	65					
Propagation Delay Skew	t _{f SK}	HCPL-7101			10	SI		10	6
Output Rise	t _{fi}	HCPL-7100		12		SI	$C_r = 50 \text{ pF}$	1.	
The (10-90%)		HCPL-7101		10			CMOS Signal Levels		
Output Fall	tp	HCPL-7100		8		IIS	C, = 50 pF	2	
(90-10%)		HCPL-7101		1			CMOS Signal Levels		
Random Jitter	R	HCPL-7101		50		ps mus			
Propagation Delay Time From	tyzu			13		IIS	C _c = 50 pF CMOS Signal Levels	12	9
Ouput Enabled to Logic High Output				13		tis	C, = 15 pF TTL Signal Levels		
Propagation Delay Time From	tra			Ξ		S	C _c = 50 pF CMOS Signal Levels	12	ę
Output Enabled to Logic Low Output				10		IIS	C, = 15 pF TTL Signal Levels		

1-408

1-409





TL082 Wide Bandwidth Dual JFET Input Operational Amplifier



TL082





DEVICES	High Speed, Fast Settling Precision Operational Amplifier	0P-42
	0P-42	GENERAL DESCRIPTION Continued common-mode rejection of 88dB minimum over voltage fange is exceptional for a high-speed a
FEATURES Fast • Slew Rate • Stetting-Time (0.01%) • Gain-Bandwidth Product	58V/µs siew rate and is internally compensated for unity-gain operation. OP-42 speeds achieved with a supply current of less than 6mA. Unity-gain stability, a wide situb-wer bardwicht of 900HA; and ets settling-time of 800ns to 0.01% make the OP- 42 an ideal output amplifier for fast Giglital-to-analog converters.	CMR combined with a minimum 500/Wh gain in ensure excellentifinearity in both moniverting and configurations. The low input bias and refeet curr by the JFET input stage such the OP-42 for use sample and build circuits, peak detectors, and excellent radiation hardness characteristics ma
Precise 88dB Min • Common-Mode Rejection 88dB Min • Open-Loop Gain 500V/M Min • Offset Voltage 750/V Max • Offset Voltage 750/V Max • Elias Current 750/V Max	Equal attention was given to both speed and precision in the OP- 42 design. Its tight 750µV maximum input offset voltage com- bined with well-controlled drift of less than 10µVC eliminates the need for external nulling in many circuits. The OP-42's	Deal for millery and aerospace appricators. The OP-42 conforms to the standard 74 pinout V The OP-42 cupgrades the parformance of tick DS44, AD611, AD711, and LF400 by direct re cicknis without nuing, the OP-42 checa strungar using the OP-16, OP-17, LT1022, LT1055, and U
Excellent Radiation Hardness Available in Die Form		
ORDERING INFORMATION ¹ PACKARE	RELATION NOUL 'S A STATE	ABSOLUTE MAXIMUM AATINGS (100101) Supply Votage Input Votage (100102)
T ₄ = 25°C DPERATING V ₀₅ MAX CERDIP PLASTIC SO LCC TEMPERATURE (m ¹) TO-99 6-PIN 8-PIN 25-CONTACT RANGE		Differential Input Voltage (Note 2)
10 0P42A ¹ 0P42A ² 0P42ARC(883 MIL 0.75 0P426J 0P42E ² ND	NC I I I I I I I I I I I I I I I I I I I	ELECTRICAL CHARACTERISTICS at V _S =
1.5 0P42FJ 0P42FZ IND 5.0 0P42GP 0P42GS - XIND	ис 10-00 ист. ист.	PARAMETER SYMBOL CONDITIONS
 For devices processed in total compliance to MIL-STD-883, add /883 after part compare. Complete for and data data data data data data data	20-CONTACT LCC	Offset Voltage V _{CS}
number. Consult tactory tor 883 data sheet. Burn-in is available on commercial and industrial temperature range parts in	(RC-Suffix) B. DIN CERDID	Input Bias Current $I_{B} = V_{CM} = 0V T_{J} = 25^{\circ}C$
cerdip, plastic dip, and TO-can packages.		Input Offset Current 1 _{0.5} V _{CW} = 0V T ₁ = 25°C
GENERAL DESCRIPTION	EPOXY MINI-DIP	Input Voltage Range IVR (Note I)
The OP-42 is a fast precision JFET-input operational amplifier.		Common-Mode CMR V _{CM} =#11V Rejection
SIMPLIFIED SCHEMATIC	(S-Suffix)	Power-Stupity PSRR V _a = ±10V Rejection Ratio PSRR V _a = ±20V
	50	Large Signal $A_{\rm VO} = \frac{1}{R_{\rm c}} = \frac{10 {\rm Kr}}{16 {\rm cm}}$ $V_{\rm O} = \frac{1}{R_{\rm c}} = \frac{10 {\rm Kr}}{16 {\rm cm}}$ $V_{\rm O} = \frac{1}{R_{\rm c}} = \frac{10 {\rm Kr}}{16 {\rm cm}}$ $V_{\rm C} = \frac{1}{R_{\rm c}} = \frac{10 {\rm Kr}}{16 {\rm cm}}$ $V_{\rm C} = \frac{1}{R_{\rm c}} = \frac{1}$
))	0	Output Voltage Vo Pt = 1kt0 Swing
		Short-Circuit Isc Output Shorted Current Limit Isc to Ground
		Supply Current 1 _s v V _O = 0v
		Stew Rate SR
¥		Full-Power BW _p (Note 2) Gandwicth BW _p (Note 2)
		Gain-Bandwidth GBW 1 ₆ = 10kHz Product
		Setting Time Is (Note 3)
	-0	Overtoard Recovery ton Time
		Phase Margin 6.0 0db Gain
ντιν του 9 9		Gain Margin A, ao Phade Smith
		Consider Load

rr a ±11V input amplifier. High into 10kΩ load d inverting gain rrents provided in high-speed log amplifiers. ake the OP-42

-55°C to +125°C ...-25°C to +85°C ...-40°C to +85°C -65°C to +175°C -63°C to +175°C

-65°C to +175°C

t with nulling to cuits using the splacement. In ade for designs HA2510.

UNITS *C/W *C/W *C/W *C/W

19 19 19

TO-99 (J) 8 Pin Hermolic DIP (Z) 8 Pin Plastic DIP (P) 20-Contact LCC (RC TC) 8 Pin SO (S)

6¹⁰

BIA (NOTE 3) 156 188 188 188

PACKAGE TYPE

ratings apply to both DICE and packaged parts.

NOTES:

than ±20V, the absolute e mounting condit

10 1

in e

apply Voltage *20	
put Voltage (Note 2) ±20	e
fferential Input Voltage (Note 2)	
utout Short-Circuit Duration	

 $\pm 15V$, T_A = +25°C, unless otherwise noted

				007-000						DP-ave		
PARAMETER	SYMBOL	CONDITIONS	NIM	TYP	MAX	NIM	TYP	MAX	MIN	TYP	MAX	UNITS
Offiset Voltage	Vcs		1	0.3	0.75	1	0.4	1.5	•	1.5	5.0	Ne
nput Bias Current		V_CM = 0V T_1 = 25*C	2	80	200	1	130	250		130	250	4d
nput Offset Current	los	V _{CM} = 0V T ₁ = 25°C	1	4	40	1	9	50	1	9	80	PA
nput Voltage Range	RVI	(Note 1)	#11	+12.5	÷.	t.	+12.6	1	ų.	+12.5	1	>
Common-Mode Rejection	CMR	V _{GW} ==11V	88	98	г.	80	85	e	80	55		89
Power-Supply Rejection Ratio	PSRR	V ₃ = ±10V to ±20V	х	6	40	1	12	05	1	12	8	NN
.arge-Signal Voltage Gain	Avo	R_= 10kB V0 ==10 R_= 260 V0 ==10 R_= 1kD T_= 25°C	v 500 100	900 260 170	111	500 200	900 260 170	0.0.0	80 8 80 8	900 280 170	111	VimV
Dutput Voltage Swing	vo.	R, = 1k0	*11.5	+12.5 -11.9	1	11.5	+12.5	3	2.11.5	-11.9	2	>
Short-Circuit Current Limit	lsc.	Output Shorted to Ground	*20	+33 -28	=60	±20	+33	3ę0	\$20 *	+33	09#	YE
Supply Current	1 _{sv}	No Load V ₀ = 0V	15	51	6.0	E.	5.1	6.5	1	13	6.5	AF.
Slew Rate	SR		50	58	1	40	50	1	40	8	•	N/ha
tull-Power Bandwidth	BWp	(Note 2)	760	906	r.	600	800	×.	609	800	1	KH2
Sain-Bandwidth Product	GBW	f ₀ = 10kHz	E.	10	i.	E.	10	r.		5	1	MHz
Settling -Time		10V Step 0.01% (Note 3)	r.	0.8	1.0	1	60	1.2	E.	6.0	12	12 I
Dverload Recovery Time	Pon		1	200	î,	×	700	¢.	1	70	1	8
Phase Margin	••	Odb Gain	a)	47	1	1	47	1	1	41	•	degrees
Gain Margin	A180	180" Open-Loop Phase Shift	T.	6	Ĩ.	Ŀ	6	i.	1	m	•	B
Capacitive Load Drive Capability	° ^r	Unity-Gain Stable (Note 4)	100	300	ŝ.	100	300	1	100	300	÷	P.

-2-

÷

ELECTRICAL CH	HARACTE	ERISTICS at V ₈ -	±15V, T	1 = +25°U	C, unless	s otherwi	se note	d. Continu	per			
PARAMETER	SYMBOL	CONDITIONS	NIM	OP-42E TYP	MAX	WIN	OP-42F	MAX	×.	OP-42G	MAX	UNITS
Differential Input Impedance	Z _{IN}		3	1012 6	a.	'	10'2 6	•	1	1012/16	1	alpr
Open-Loop Output Resistance	R ₀		2	20	э	3	20	ġ	'	50		a
Voltage Noise	e, p.p	0.1HZ ID 10HZ	E.	N	ł.	1	~	1	1	en .	1	P. D. D
Voltage Noise		10 = 10Hz	1.1	38 16	1.1	1.1	38 16	1.1	1.1	38 16	• •	1940
Density	•	fo = 1kHz	ł	5	4	1	5	1	ł.	2	÷	THAIAU
		10 = 100Hz	1	12	,	1	12	1	•	12	i	
Current Noise Density	, u	to = this	1	0.007	Ŀ	1	0.007		1	0.007	1	pAV/Hz
External V _{OS} Trim Range		R _{pot} = 20kD	1	•	£	5	4	£	1	•	£.	NE
Long-Term Vos Drift			- R.	io.	ĸ	×.	9	•	1	s	1	#V/month
Supply Voltage Range	V ₈		8*	#15	120	8.	#15	±20	8=	a15	*20	>
NOTES: 1. Guaranteed by CMR h 2. Guaranteed by stew-ri	lest. ale test and fo	rmula BW _p = SRI(2x10)	PEAC		3. Settlie Figure 4. Guara	ng-time is a a 4. Settling inteed but r	arrple tes g-time for F sol tested.	F grade is gr	d E grader uaranteed	a. Test cir but not te	cuit is ch sted.	u uno

PARAMETER	SYMBOL	CONDITIONS	NIM	OP-42A TYP	MAX	UNITS
Offset Voltage	Vos		T	0.3	1.0	Ne.
input Blas Current	0 ₁	V _{GM} = 0V T ₁ = 25°C	1	90	200	Aq
Input Offset Current	los	Vow = 0V T1 = 25*C	T	•	ş	PA
Input Voltage Range	NR	(Note 1)	11=	+12.6		>
Common-Mode Rejection	CMR	V _{CM} ==11V	8	96	×	dB
Power-Supply Rejection Ratio	PSRR	V _S = #10V to ±20V	1	•	9	NN
Large-Signal Voltage Gain	٥٨ ٩	R_=104.01 Vo == 10V R_=24.01 Vo == 10V R_=14.01 T_3 = 25°C	500 200 100	900 260 170	111	V/m/N
Output Voltage Swing	^0	R. = 140	2.11.5	+12.5 -11.9	2	>
Short-Circuit Current Limit	'sc	Output Shorted to Ground	±20	+33 -28	*60	¥
Supply Current	1 _{sv}	No DV	E	5.1	6.0	¥.
Slew Rate	SR		45	52	•	Vius
Full-Power Bandwidth	BWp	(Note 2)	700	850	3	NHZ
Gain-Bandwicth Product	GBW	t _o = 10kHz	3	10	9	ZHW
Settling -Time	,	10V Step 0.01% (Note 3)		0.8	1.0	1
Overload Recovery Time	tom			200	а. -	80
Phase Marrin		Oth Gain		47	1	degrees

0P-42

a µV. TH/N/Hz UNITS = 5 alle pAlvHz 2E t I. Settling-time is sample tested for A and E grades. Test circuit if Figure 4. Settling-time for F grade is guaranteed but not tested.
 Guaranteed but not tested. 1 *20 MAX OP-42A m 300 1012||6 8 38 15 12 0.007 • • *15 ELECTRICAL CHARACTERISTICS at V $_{\rm B}$ = ±15V, T $_{\rm A}$ = 25°C, unless otherwise noted. Continued 1 ï , × 100 1 -NIN i 111 180° Open-Loop Phase Shift Unity-Gain Stable (Nole 4) CONDITIONS 0.1Hz to 10Hz $f_0 = 10Hz$ $f_0 = 10Hz$ $f_0 = 10Hz$ $f_0 = 10Hz$ $f_0 = 10Hz$ R_{pet} = 2040 to = 1kHz Guaranteed by CMR test. Guaranteed by SRV(2x10V $_{\rm PEAR}$). SYMBOL A180 d-d ug ZIN B.0 ö • J >" pply Voltage Range itive Load oltage Noise Density Density Memal Vos Trim Range ag-Term PARAMETER Gain Margin n-Loop TES:

ELECTRICAL CHARACTERISTICS at V₈ = ±15V, -25°C ≤ T_A ≤ 85°C for E/F grades, and -40°C ≤ T_A ≤ +85°C for G grade,

unless otherwise nu	oted.	1944			Self.				2		1	
PARAMETER	SYMBOL	CONDITIONS	WW	OP-42	MAX	NIN	0P-42	MAX	N	0P-42	MAX	UNIT
Offset Voltage	Vos		1	0.4	1,2	1	0.6	2.5	¢.	2.0	6.0	Ē
Offiset Voltage Temperature Coefficient	TCVos		· ·	*	5	0		ĸ	1		1	HW/
Input Bias Current	*I	(Note 1)	1	0.6	1.2	1) I	9.0	2.0	1	0.6	2.0	e
Input Offset Current	los	(Note 1)	ľ	0.05	0.2	5	0.06	0.4	1	90:0	0.4	e
Input Voltage Range	IN	(Note 2)	÷.	+12.5	1	5	+12.5	ı,	1	+12.5	1	
Common-Made Rejection	CMR	V _{GM} = #11V	88	96	1	69	54	x	80	64	1	Ø
Power-Supply Rejection Ratio	PSHR	V ₅ = #10V to #20V	2	2	40	3	8	8	1	ø	8	N/H
Large-Signal Voltage Gain	Av0	R_ = 10k0 (Note 1) R_ = 2k0 V_0 = ±10V	200	500	• •	200	500	• •	200	500	1.1	V/m/
Output Voitage Swing	°^	R. = 2k0	a.11.0	+12.3	3	411.0	+12.3	3	a11.0	+12.3	x	
Short-Circuit Current Limit	'sc	Output Shorted to Ground	8±	1	≈ €0	#8	4	99×	88	<u>ः</u>	#60	Ē
Supply Current	1 ₆ v	No Load Vo = 0V	3	13	6.0	2	5.1	6.5	X	5.1	6.5	E
Slew Rate	SR	R. = 2k0	45	67	1	40	20	,	40	60	۲	V/p
Capacitive Load Drive Capability	c	Unity-Gain Stable (Note 3)	100	250	1	100	250	j.	100	250	1	٩
NOTES: 1. T 85°C for E/F/G G	rados; T, = 125	*C for A grade.			2. Guar 3. Guar	anteed by	CMR test not teste					

+

ę


4 1

AD584

215V



APPLYING THE AD584

Output Voltage

7.5 V 5.0 V 2.5 V





SIZE 0.098 × 0.070 Inch, 6860 at (2.49 × 1.78 mm, 4.43 aq. mm)

5

SIE S

3

PARAMETER	SYMBOL	CONDITIONS	OP-42N LIMIT	UNITS
Offset Voltage	Vos		3.1	mV MAX
Input Bias Current	1 ⁰	Vow = 0V	250	PA MAX
Input Offset Current	los	Vow- DV	50	AA MAX
Input Vottage Range	IVR	(Note 1)	H2	V MIN V
Common-Mode Rejection	CMR	$V_{CM} = \pm 11V$	80	dB MIN
Power-Supply Rejection Ratio	PSRR	$V_{\rm S}$ = ±10V to ±20V	50	AV/V MAX
Large-Signal Voltage Gain	Avo	R _L = 70k.0 R _L = 24.0 R _L = 1k.0	200 200	NIM WIN
Output Voltage Swing	vo	RL = 1kD	\$11.5	NIM A
Short-Circuit Current Limit	lsc	Output Shorted to Ground	± 20/± 60	WAMIN/MAX
Supply Current	Isr	No Load Vo = 0V	6.5	mA MAX
Slew Rate	US		ę.	NIM su/V
Capacitive Load Drive Capability	υ	Unity-Gain Stable (Note 2)	8	pF MIN
NOTES: 1. Guaranteed by CMR teat.				

Electrical tests are performed at water probe to the limits shown. Due to variations in assembly methods and normal yield tota, yield after packaging is not guaransed for standard product dice. Consult factory to regotate specifications based on dice for qualification through sample for assembly and testing.

BURN-IN CIRCUIT



4

-2-

8

REV.

COMMON

OP-42 APPLICATIONS INFORMATION

The OP-42 combines speed with a high level of input precision usually found ony with shower devices. Weil-behaved AC performance in the form of clean transient response, symmetrical slew-rates and a high degree of forgiveness to supply decoupling are the hallmarks of this amplifier. AC gain and phase response are quite independent of temperature or supply vision. Factor a thore with the OP-42's and signal response. Even with "55F loads, there is minimal ringing in the output waveform. Large-signal response is shown in Figure 2. This fagure clearly shows the OP-42's and ally close matching between positive and negative slewrate. Slew-rate symmetry decreases the DC (sleat a system encounters when processing high-frequency signals, and thus reduces the DC current necessary for load driving.

FIGURE 1: Small-Signal Transient Response, Z_L = 2kΩ[[75pF



FIGURE 2: Large-Signal Transient Response, $z_L = 2 \kappa \Omega \| 75 \rho F$



As with most JFET-input amplifiers, the output of the OP-42 may undergo phase inversion in either input exceeds the specified input voltage range. Phase inversion will not damage the amplifier, nor will it cause an internal latch-up.

Supply decoupling should be used to overcome inductance and resistance associated with supply lines to the amplifier.

For most applications a 0.1 μF to 0.01 μF capacitor should be placed between each supply pin and ground. The OP-42 displays excellent resistance to radiation. Radia-

The OPT-42 displays excellent resistance to radiation, hading tion hardness data is available by contacting the factory.

OFFSET VOLTAGE ADJUSTMENT

Offset voltage is adjusted with a 10kf.1 to 100kf.1 potentiomerter as shown in Figure 3. The potentiometer should be connected between pins 1 and 5 with its wiper connected to the V-supply. Nulling Vos in this manner changes TCVos by no more than Ev/VC per millivoit of VOs change. Atternately, Vos may be nulled by attaching the potentiometer wiper through a 1Mf. resistor to the positive supply rall.





SETTLING-TIME

Guaranteed fast-settling is assured by sample-testing during production. The DA-21 scontigued as a unity-gain follower in the test circuit of Figure 4. This test method has advantages over false-sum-node techniques in that the actual output of the amplitier is measured, it istated of an intron-voltage at the sum node. Common-mode settling effects are exercised in this circuit. In addition to the slow-rate and bandwidth effects measured by the false-sum-node method. A reasonaby falt-top puise is required as a stimulus.

The output waveform of the OP-42 being tested is clamped by Schottky diodes and buttered by the JFET sourcefollower. The signal is amplified by a factor of ten by the fast amplifier IG1, then Schottky-clamped vefore being output. The OP-41 provides overall offset nulling. Analysis of the waveform using a digitizing oscilloscope determines the op amp's setting-time.

-1-



J174 / J175 / J176 / J177 / MMBFJ175 / 176 / 177

J174 / J175 / J176 / J177 / MMBFJ175 / 176 / 177











Recuerda que se cambio el motor por lo que los cables quedan de la siguiente manera: A: CAFÉ FASE A C: ROJO COMM D: NARANJA FASE /A G: NEGRO FASE B J: AMARILLO FASE /B

Arturo:































	VALIDO PARA/ISSUED FOR: FUENTE/SOURCE	REVISION	INTERFACE DE ENTRADAS OPTOS	CATAVIÑA (CAMALEON-HAWAII)	DIAGRAMA DE INTERFACE 10 01 **
	ESCALA/SCALE:	5/E	G. LARA	G. LARA	
	COTAS/DIMENSIONS:	5/N	03/08/05	03/08/05	APP.06 AUD / APPROVED BUIA/UNE ALTUREZADO / AUTHORLED FEDIA/DAE
	HIN	2 Antactic/Nedro 2 3 Natrolio 3 A Natrolio/Nento 3	6 Rojevice 5 Rojevice 6 Rojevice 6	7 Verde 7 REFERENCIA CONECTOR 8 Wordson 8 Marten M-H	NIG













Plano superior e inferior del circuito impreso detector infrarrojo Boeing-Hawaii.



Plano intermedio de tierras de la tarjeta electrónica del detector infrarrojo Boeing-Hawaii.

) CAMALEÓN-CATAVIÑA A - ARTURO M.GUTIÉRREZ		
N A/D 1999-2005 PROYECTC M. DISEÑO: GERARDO LARA		
P Y CONVERSIÓI RONOMÍA U.N.A.N		
TARJETA PREAM		JUC CON





Circuito impreso de la tarjeta electrónica de preamplificación y conversión A/D.



Diseño esquemático del soporte para la tarjeta electrónica de preamplificación y conversión A/D.



Apéndice 3 *Diseños realizados y fotografías del proyecto.*





Circuito impreso de la tarjeta electrónica del DSP 50.












Diseño esquemático del bafle para el detector infrarrojo Boeing-Hawaii.

Apéndice 3 Diseños realizados y fotografías del proyecto.



Diseño general a bloques para la obtención de imágenes astronómicas.



Crióstato con soporte.



Colocación del carrousel.



Laboratorio de Electrónica del Instituto.



Tarjeta del detector con conectores.



Vista interna de la electrónica en el crióstato.



Tarjeta de conversión A/D, un cuadrante.



Vista interna del crióstato.



Circuitos impresos realizados.



Diseños con las 2 versiones.



Trabajo en la calibración de instrumentos.



Trabajo en el observatorio OAN-SPM.



Trabajo en diseño de la mochila y cableado.

CAPÍTULO 1

- Mosqueíra, S., "Cosmografía y Astrofísica".
 3ra Edición Marzo 1966. Ed. Patria. México, D.F., p.p.130-141.
- Cetto, A., Domínguez, H., Lozano J., Tambutti R., Valladares, A, "*Ondas, Luz y Sonido*". Ed. Trillas S.A. de C.V. 1ra Edición 1983. México, D.F., p.p.13-17,111-118,102-103.
- Acosta, V., Cowan, C., Graham, B., "*Curso de Física Moderna*".
 4ta Edición.(Versión en Español) 1980. México, D.F., Ed. Harla S.A de C.V., p.p.72,73-78,85.
- Tilley, D., Thumm, W., *"Física"*. 1era Edición (Versión en Español) 1976. Ed. Fondo Educativo Interamericano S.A. California, E.U.A, p.p.437-443.
- Hecht, E., *"Física en persectiva"*. 1era Edición (Versión en Español) 1987. México, D.F. Ed. Addison-Wesley Iberoamericana S.A., p.p.575-608.
- Tippens, P., "*Física conceptos y aplicaciones*". 2da Edición (Versión en Español) 1986. México, D.F. Ed. McGraw Hill, p.p.882-912.
- Atena College; "Curso radio y TV". Apuntes 1990.
- Página del Instituto de Astronomía: <u>www.astroscu.unam.mx</u>
- Página del Instituto de Astrofísica de Canarias: <u>www.iac.es</u>
- Página de la N.A.S.A.: <u>www.nasa.gov/multimedia/imagegallery/index.html</u>

Figuras: dibujos (Arturo M.G.), imágenes N.A.S.A., I.A.C, I.A.-U.N.A.M.

CAPÍTULO 2

- Tilley, D., Thumm, W., *"Física"*. 1era Edición (Versión en Español) 1976. Ed. Fondo Educativo Interamericano S.A. California, E.U.A., p.p.437-443.
- Imágenes de las regiones infrarrojas de N.A.S.A. http://ipac.jpl.nasa.gov

CAPÍTULO 3

- Sobolewski, R., Butler, D., Çelik-Butler, Z.
 "Cooled and uncooled infrared detectors based on yttrium barium copper oxide".
 Handbook of Advanced Electronic and Photonic Materials Vol.3, Academic Press, 2000.
 Editor: H.S. Nalwa, ISBN: 0-12-513753-2.
- Tocci, R., "Sistemas Digitales". 3ra Edición (Versión en Español) 1993. México, Edo de México. Ed. Prentice-Hall., p.p.160-180.
- Grob, B., "Electrónica Básica". 2da Edición (Versión en Español) 1989. México, Edo de México. Ed. McGraw-Hill., p.p.661-667.

- Dereniak, E.L., Sampson, R.E., "Infrared Detectors and Focal Plane Arrays V". SPIE. Engineers.Bellingham,Washington. International Society for Optical Enginners.14-17 April 1998.Vol.3379., p.p.562-570.
- Fowler, A.M., "Infrared Astronomical Instrumentation". Ed. SPIE. Engineers.Bellingham,Washington. International Society for Optical Enginners.1998.Vol.3354., p.p.24-33.
- Hall, D., "2048 X 2048 HgCdTe Arrays for Astronomy at Visible and Infrared". Institute of Astronomy, University of Hawaii.
- Sky and telescope, Agosto del 2000., p.p. 49-50.
- Párraga, J.A., "Cadena electrónica de lectura y borrado para un sistema de detección infrarrojo para observaciones astronómicas". México, El autor, 1998. U.N.A.M. Facultad de Ingeniería. p.p. 11-27.
- Sohn, E., "Sistema para la detección de imágenes infrarrojas astronómicas". México, El autor 1996. Universidad Iberoamericana. p.p. 68-73.

Figuras: Sky and telescope, Polish Academy of Science, Boeing-Hawaii.

CAPÍTULO 4

- Párraga Tavera, J.A., "Cadena electrónica de lectura y borrado para un sistema de detección infrarrojo para observaciones astronómicas". México, El autor, 1998. U.N.A.M. Facultad de Ingeniería. p.p. 35-55.
- Cruz-Gonzalez,I.,Carrasco,L.,Ruiz,E.,Salas,L.,Skrutskie.M.,Meyer,M.,Sotelo.P,Barbosa,F., Gutiérrez, I., Iriarte, A., Cobos, F., Sánchez, B., Valdéz, J., Argüelles, S., Conconi, P. "CAMILA Infrared Camera/Spectrograph for OAN-SPM" in "Instrumentation in Astronomy VIII", eds. D.L. Crawford & E.R., Crame Proc SPIE 2198. p 774 1994.

Figuras: Fotos (Arturo M.G., Silvio Tinoco, Observatorio O.A.N.).

Apéndice 1: hojas de componentes: Analog Device, National, Hewlett-Packard, Fairchild.

Apéndice 2: dibujos Gerardo Lara Lucario.

Apéndice 3: fotos (Arturo M.G, Silvio Tinoco), diseños SCH-PCB (Gerardo Lara-Arturo M.G.). diseño soporte (Arturo M.G)-dibujo (Gerardo Lara-Arturo M.G). diseño bafle (Silvio Tinoco-Arturo M.G.)-dibujo (Silvio Tinoco).