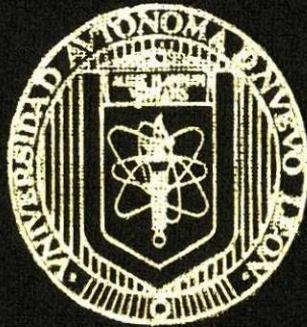


UNIVERSIDAD AUTONOMA DE NUEVO LEON

FACULTAD DE INGENIERIA MECANICA
Y ELECTRICA



COMUNICACION VIA SATELITE

TESINA

QUE PARA OBTENER EL TITULO DE
INGENIERO EN ELECTRONICA Y
COMUNICACIONES

PRESENTA

JUAN CARLOS ZERTUCHE RODRIGUEZ

ASESOR:

ING. FERNANDO ESTRADA SALAZAR

CD. UNIVERSITARIA

DICIEMBRE DE 1996

T

TK510

Z478

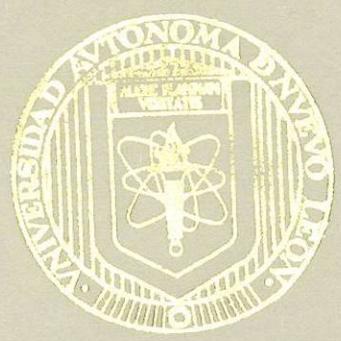
c.1



1080086911

19458

UNIVERSIDAD AUTONOMA DE NUEVO LEON
FACULTAD DE INGENIERIA MECANICA
Y ELECTRICA



COMUNICACION VIA SATELITE

TESINA
QUE PARA OBTENER EL TITULO DE
INGENIERO EN ELECTRONICA Y
COMUNICACIONES

PRESENTA
JUAN CARLOS ZERTUCHE RODRIGUEZ

ASESOR:
ING. FERNANDO ESTRADA SALAZAR

CD. UNIVERSITARIA

DICIEMBRE DE 1996

T
TK5104
H015X1
2478



IEC

FLA

AGRADECIMIENTO

A mis padres, y a todas las personas que estuvieron a mi lado antes y durante mi formación como profesionalista y sobre todo a Dios.

INTRODUCCION

El presente trabajo acerca de la "Comunicación vía satélite", está compuesto por varios capítulos. El primero de ellos es la " Historia de los Satélites" que comprende el origen de los satélites de comunicaciones.

La mayoría de los expertos dan crédito a Artur C. Clarke, famoso escritor británico de ciencia ficción y autor de "2001 : Space Odyssey", por su original idea de los satélites de comunicaciones geoestacionarios. En 1945 Clarke concluyó que un satélite con órbita circular, ecuatorial y con radio aproximado de 42242 Km. debería tener una velocidad angular igual a la de la tierra. Esto Haría "ver" al satélite como un punto fijo en el espacio con respecto a un observador en la tierra y el satélite podría recibir y retransmitir señales desde casi cualquier punto del hemisferio. Con tres satélites espaciados entre sí 120 grados se podría cubrir prácticamente todo el globo, ya que Clarke consideró la posibilidad de que las señales pudieran ser retransmitidas entre satélites.

INDICE

| | |
|--|-----------|
| HISTORIA BREVE DE LOS SATELITES | 1 |
| - Primeros satélites experimentales y comerciales de comunicaciones | 4 |
| - Satélites Geoestacionarios que operan banda " C " | 5 |
| - Satélites Geoestacionarios que operan en la banda " Ku " | 8 |
| CARACTERISTICAS DE LA SEÑAL DE SATELITE | 12 |
| - Definición : Satélite | 12 |
| - La comunicación vía satélite, una necesidad | 12 |
| - Ventajas de la comunicación vía satélite | 13 |
| - Clasificación de los satélites | 14 |
| CONCEPTOS FUNDAMENTALES DE UN SISTEMA DE TELECOMUNICACIONES POR SATELITES DE GRAN ALTURA GEOESTACIONARIOS | 17 |
| - Satélites de gran altura, el satélite de comunicaciones | 17 |
| - Período Orbital | 18 |
| - La Orbita Geoestacionaria | 19 |
| - Area de cobertura | 20 |
| - Pérdidas de transmisión y Asignación de frecuencias | 20 |
| - Conceptos generales del sistema | 23 |
| DESCRIPCION A CUADROS DE UN SATELITE TIPICO | 25 |
| - El Intelsat III | 25 |
| EL ENLACE TIERRA-SATELITE-TIERRA | 29 |
| - Circuito Hipotético de referencia | 29 |
| ACCESO MULTIPLE | 32 |
| - Definición y Clasificación | 32 |
| - Ventajas y Desventajas Relativas | 33 |
| - Ruido de Intermodulación | 33 |

HISTORIA BREVE DE LOS SATELITES

Las reflexiones en la luna aplicando las técnicas de radar fueron repetidamente demostradas en los fines de los 40's e inicios de los 50's. En Julio de 1954, el primer mensaje de voz fue transmitido por la Marina de los Estados Unidos, mediante el trayecto tierra-luna. En 1956 un servicio relevador lunar de la Marina de E.U., fue establecido entre Washington D.C. y Hawai. El circuito operó hasta 1962, ofreciendo una comunicación de larga distancia digna de confianza limitada solamente por la "disponibilidad" de la luna en los sitios de transmisión y recepción. La potencia usada fué de 100Kw, con antenas de 26mts de diámetro a 430MHz.

Un globo metalizado puesto en órbita por un cohete, puede ser usado como un reflector de ondas electromagnéticas generadas por un transmisor terrestre. Parte de energía puede ser recogida por estaciones receptoras en algún punto sobre la tierra, desde el cual el globo es visible, obteniendo de este modo un sistema pasivo de comunicación por satélite.

A través de la acción conjunta de los laboratorios Bell, la NASA y la JET Propulsión, el proyecto "ECHO" fue realizado.

El satélite cuya forma era un globo, tenía un diámetro de 30 mts. y estaba cubierto de nylon con lamina de aluminio. Su órbita era circular inclinada y de altitud de cerca de 1500 Km. En 1960 se logró la transmisión de telefonía, gracias al sistema de FM en la banda de radiofrecuencias de 960 MHz y 2290MHz, mediante la cual se investigaron sus propiedades.

Aunque los satélites pasivos tienen capacidad infinita para comunicaciones de acceso múltiple, son gravemente obstaculizados por el uso ineficiente de la potencia transmitida. En el experimento "ECHO", por ejemplo, solamente una parte en 10^{18} de la potencia transmitida (10Kw) es retornada a la antena receptora. puesto que la señal se ve afectada por el ruido que llega desde varias fuentes, para compensar esto, se debe utilizar en el receptor un amplificador de bajo ruido.

La ventaja de los satélites pasivos, es que no requieren equipo electrónico sofisticado a bordo. Se usa para rastreo, un radio-faro, pero en general no es necesaria electrónica complicada. Tal simplicidad, mas la carencia de electrónica espacial en los fines de los 50's hizo interesante el sistema pasivo en los primeros años de la comunicación por satélite. Una vez que en corto tiempo la electrónica espacial llega a estar disponible los sistemas pasivos fueron reemplazados por los sistemas activos.

El lanzamiento del Sputnik I en 1957 fué seguido por la "carrera espacial" y esto fué reflejado con el lanzamiento del SCORE (Signal Communicating by Orbiting Relay Equipment) por la Fuerza Aérea de los Estados Unidos en Diciembre 18 de 1958. El SCORE fué colocado en una órbita elíptica baja con un perigeo de 182 Km y un apogeo de 1048 Km. y un período de 101 minutos. Su modo normal de operación consistía en grabar el mensaje enviado desde la tierra mientras pasaba sobre una estación terrena (transmisora) y retransmitirlo cuando lo requería otra estación terrena (la receptora). La "longitud" máxima del mensaje era de 4 minutos y su capacidad era de un canal de voz ó 70 canales de teletipo de 60 palabras por minuto recibiendo señales desde las estaciones terrenas a 150 MHz y retrasmitiendolas a 132 MHz.

El equipo de comunicaciones estuvo energizado con baterías. Después de 12 días de operación estaban completamente descargadas y se detuvo la transmisión.

Después de indagar por primera vez en el espacio con los satélites "SPUTNIK", "EXPLORER" Y "VANGUARDIA", incluyendo los proyectos "SCORE" y "COURIER" el mayor paso experimental en tecnología de satélites de comunicación activos, se realiza con proyectos "TELSTAR", "RELAY", y el "SYNCOM".

El proyecto "TELSTAR" es el más conocido de los anteriores probablemente porque fué el único capaz de retransmitir programas de T.V. a través del Atlántico. El primer "TELSTAR", se lanzó desde Cabo Cañaveral el 10 de Julio de 1962. Era una esfera de aproximadamente de 87 cm. de diámetro pasando 80 Km.

El vehículo utilizado de lanzamiento fue un cohete Thor-Delta el cual situó al satélite en una órbita elíptica con un apogeo de 5,600 Km con un período de 2.5 horas.

EL "TELESTAR II" se construyó con un mayor resistencia a la radiación, pero por lo demás fue idéntico a su predecesor. Se lanzó el 7 de Mayo de 1963.

La potencia de transmisión de los "TELESTAR" I y II era de 2.25 watts proporcionado por un tubo de ondas progresivas (TWT) con un ancho de banda de 50 MHz. a 6 y 4 GHz. Ambos fueron de estabilidad por giro. La capacidad de comunicación era de 600 canales telefónicos ó de canal de TV..

El "TELESTAR" se diseñó como experimento y no fue destinado para operación comercial. Entre otras cosas, la órbita usada hizo al satélite "visible" solamente por períodos breves. Un proyecto con objetivos similares, el proyecto "RELAY" fue desarrollado por el Radio-Corporation of América, bajo contrato con la NASA, siendo igualmente exitoso.

Los E.U. han desempeñado un papel muy importante desde el principio en cuanto se refiere al campo de la comunicación por satélite, pero la URSS también lanzó en mayo de 1965 su primer satélite de comunicación: "MOLNIYA" de órbita elíptica con un apogeo de 39152 Km. y un período de 11 Hrs. con 38 minutos.

El primer satélite comercial geoestacionario fue el "INTELSAT" I desarrollado por Comsat para Intelsat. Lanzado en Abril de 6 de 1965 permaneció activo hasta 1969. Su rutina de operación entre Estados Unidos y Europa empezó en Junio 28 de 1965. Operó con dos transponders de 25 MHz de ancho de banda con su portadora ascendente centrada en 6301 MHz para Europa y 6309 MHz para Estados Unidos. Las frecuencias descendentes eran 4081 MHz para Estados Unidos y 4161 MHz para Europa.

TABLA 1.1

PRIMEROS SATELITES EXPERIMENTALES Y COMERCIALES DE COMUNICACIONES

| NOMBRE | Fecha de lanzamiento | Altitud de la órbita inicial (Kilómetros) | Servicios |
|---------------|-----------------------------|--|---|
| Score | Diciembre 18, 1958 | 182 a 1048 | Voz y telegrafía, repetición de señales con demora y transmisión de mensajes grabados |
| Courier I-A | Agosto 18, 1960 | No entró en órbita explotó el vehículo | |
| Courier I-B | Octubre 4, 1960 | 943 a 1234 | Voz, telégrafo y telefoto, inclusive la transmisión de voz a Puerto Rico |
| Telstar I | Julio 10, 1962 | 954 a 5638 | Televisión, voz, telégrafo, datos y telefoto, inclusive transmisiones entre los Estados Unidos y Europa Occidental y Sud América y entre los Estados Unidos y Japón |
| Relay I | Diciembre 3, 1962 | 1318 a 7422 | |
| Syncom I | Febrero 13, 1963 | 34227 a 36973 | |
| Telstar II | Mayo 7, 1963 | 972 a 10803 | Similar al Telstar I |
| Syncom II | Julio 26, 1963 | 35792 a 35804 | Voz, telégrafo, datos, y telefoto inclusive transmisiones entre los Estados Unidos, Europa Occidental y Africa |
| Relay II | Enero 21, 1964 | 2132 a 7403 | Similar a Relay I |
| Syncom III | Agosto 19, 1964 | 35781 a 35798 | Voz, televisión |
| Early Bird | Abril 6, 1965 | 35787 a 35796 | Similar a Sycom III (Comercial entre E. U. y Europa) |
| Molniya I | Abril 23, 1965 | 497 a 39380 | Televisión, voz, telegrafía |

El número de sistemas de comunicaciones operando y proyectados a futuro crece tan rápidamente que es difícil resumirlos en un listado, de hecho en la actualidad hay gran diversidad de satélites orbitando la tierra prestando diferentes servicios, por ejemplo, comunicaciones, observaciones meteorológicas, experimentación, vigilancia, etc.

En las tablas 1.2 "A" y 1.2 "B" se proporciona una relación de los satélites GEOESTACIONARIOS de COMUNICACIONES en las llamadas Banda C y Banda Ku en 1989. (Tomada de la obra del ING. RODOLFO NERI VELA: "Satélites de Comunicaciones").

TABLA 1.2 A

SATELITES GEOESTACIONARIOS QUE OPERAN EN BANDA "C"

| NOMBRE | POSICION (LONGITUD GEOGRAFICA) | | PROPIETARIO |
|----------------|-----------------------------------|---|-----------------------|
| F-Sat I | 7 ⁰ | E | Francia |
| Statsionar-18 | 8 ⁰ | E | URSS |
| Nat-Sat 3 | 14 ⁰ | E | Nigeria |
| AMS-1 | 15 ⁰ | E | Israel |
| Nat-Sat 2 | 16 ⁰ | E | Nigeria |
| Arabsat-1A | 19 ⁰ | E | Liga de Países Arabes |
| Nat-Sar 1 | 20 ⁰ | E | Nigeria |
| Arasat-1B | 26 ⁰ | E | Liga de Países Arabes |
| Raduga-17 | 35 ⁰ | E | URSS |
| Raduga-19 | 45 ⁰ | E | URSS |
| More 53 | 53 ⁰ | E | URSS |
| Intelsat VI | 57 ⁰ | E | Intelsat |
| Intelsat VA-F2 | 60 ⁰ | E | Intelsat |
| Intelsat V-F5 | 63 ⁰ | E | Intelsat |
| Intelsat VI-2 | 63 ⁰ | E | Intelsat |
| Inmarsat-2 F3 | 64.5 ⁰ | E | Inmarsat |
| Intelsat V-F3 | 66 ⁰ | E | Intelsat |
| STW-2 | 70 ⁰ | E | China |
| Marisat-F2 | 72.5 ⁰ | E | Inmarsat |
| Insat-1B | 74 ⁰ | E | India |
| Gorizont-9 | 75.7 ⁰ | E | URSS |
| Statsionar-13 | 80 ⁰ | E | URSS |
| Potok-2 | 80 ⁰ | E | URSS |
| Insat-IIA | 83 ⁰ | E | India |
| Raduga 20 | 85 ⁰ | E | URSS |
| Chinasat-1 | 87.5 ⁰ | E | China |
| More-90 | 90 ⁰ | E | URSS |
| Gorizont-13 | 90 ⁰ | E | URSS |
| Insat-IC | 93.5 ⁰ | E | India |
| Insat-IIB | 93.5 ⁰ | E | India |
| Statsionar-14 | 95 ⁰ | E | URSS |
| Chinasat-3 | 98 ⁰ | E | China |
| Ekrán 16 y 17 | 99 ⁰ | E | URSS |
| Palapa B1 | 108 ⁰ | E | Indonesia |

| | | | |
|-----------------|--------------------|---|----------------------|
| Chinasat-2 | 110.5 ⁰ | E | China |
| Palapa B2P | 113 ⁰ | E | Indonesia |
| Palapa B3 | 118 ⁰ | E | Indonesia |
| STW-1 | 125 ⁰ | E | China |
| Statsionar-15 | 128 ⁰ | E | URSS |
| Raduga-21 | 128 ⁰ | E | URSS |
| CS-2A | 132 ⁰ | E | Japón |
| CS-2B | 136 ⁰ | E | Japón |
| More-140 | 140 ⁰ | E | URSS |
| Gorizont-14 | 140 ⁰ | E | URSS |
| Statsionar-16 | 145 ⁰ | E | URSS |
| Pacstar-1 | 167.5 ⁰ | E | Papúa-Nueva Guinea |
| Intelsat V-F1 | 174 ⁰ | E | Intelsat |
| Marisat-F3 | 176.5 ⁰ | E | Inmarsat |
| Intelsat IVA-F3 | 177 ⁰ | E | Intelsat |
| Marecs A | 178 ⁰ | E | Inmarsat |
| Intelsat V-F8 | 180 ⁰ | E | Intelsat |
| Intelsat V-F2 | 1 ⁰ | W | Intelsat |
| Telecom IC | 3 ⁰ | W | Francia |
| Telecom IB | 5 ⁰ | W | Francia |
| Telecom IIA | 8 ⁰ | W | Francia |
| Telecom IA | 8 ⁰ | W | Francia |
| Statsionar-11 | 11 ⁰ | W | URSS |
| Potok-1 | 13.5 ⁰ | W | URSS |
| Gorizont-12 | 14 ⁰ | W | URSS |
| More-14 | 14 ⁰ | W | URSS |
| Marisat F1 | 15 ⁰ | W | Inmarsat |
| Inmarsat-2 F1 | 15 ⁰ | W | Inmarsat |
| Intelsat V-F6 | 18 ⁰ | W | Intelsat |
| Intelsat IVA-F4 | 21.5 ⁰ | W | Intelsat |
| Avsat 1 | 22 ⁰ | W | EE.UU./Aeron. Radio |
| Intelsat VA-F10 | 24.5 ⁰ | W | Intelsat |
| Raduga-18 | 25 ⁰ | W | URSS |
| Inmarsat-2 F2 | 26 ⁰ | W | Inmarsat |
| Marecs B2 | 26 ⁰ | W | Inmarsat |
| Statsionar-17 | 26.5 ⁰ | W | URSS |
| Intelsat VA-F11 | 27.5 ⁰ | W | Intelsat |
| Intelsat V-F4 | 34.5 ⁰ | W | Intelsat |
| TDRS A | 41 ⁰ | W | EE.UU./NASA |
| PAS 1 | 45 ⁰ | W | EE.UU./PamAmSat |
| Finansat 2 | 48 ⁰ | W | EE.UU./Financial Sat |
| Intensal V-F3 | 53 ⁰ | W | Intelsat |
| PAS | 57 ⁰ | W | EE.UU./PamAmSat |
| Avsat 2 | 58 ⁰ | W | EE.UU./Aeron Radio |
| Satcom 6 | 62 ⁰ | W | EE.UU./GE Americom |

| | | | |
|--------------|--------------------|---|------------------------|
| ASC-3 | 64 ⁰ | W | EE. UU./American Sat |
| ASC-4 | 64 ⁰ | W | EE. UU./American Sat |
| Brasilsat-1 | 65 ⁰ | W | Brasil |
| Spacenet-II | 69 ⁰ | W | EE. UU./GTE-Spacenet |
| Brasilsat-2 | 70 ⁰ | W | Brasil |
| Satcom 2R | 72 ⁰ | W | EE. UU./RCA Americom |
| Galaxy 2 | 74 ⁰ | W | EE. UU./Hughes Com |
| Satcol 1 | 75 ⁰ | W | Colombia |
| Comstar D4 | 76 ⁰ | W | EE. UU./Comsat General |
| TDRS C | 79 ⁰ | W | EE. UU./NASA |
| Nahuel A | 80 ⁰ | W | Argentina |
| Satcom 4 | 83 ⁰ | W | EE. UU. /RCA Americom |
| STSC1 | 83 ⁰ | W | Cuba |
| ASC 2 | 83 ⁰ | W | EE. UU./American Sat |
| Nahuel B | 85 ⁰ | W | Argentina |
| Telstar 302 | 85 ⁰ | W | EE. UU./AT&T |
| Spacenet III | 87 ⁰ | W | EE. UU./GTE-Spacenet |
| Cóndor | 89 ⁰ | W | Pacto Andino |
| Westar VI S | 91 ⁰ | W | EE. UU./Western Union |
| Galaxy 3 | 93.5 ⁰ | W | EE. UU./Hughes Com |
| Telstar 301 | 96 ⁰ | W | EE. UU./AT&T |
| STSC 2 | 97 ⁰ | W | Cuba |
| Westar IV | 99 ⁰ | W | EE. UU./Western Union |
| Anik D1 | 104.5 ⁰ | W | Canadá |
| Anik D2 | 111.5 ⁰ | W | Canadá |
| Morelos 1 | 113.5 ⁰ | W | México |
| AVSAT 3 | 114 ⁰ | W | EE. UU./Aeron, Radio |
| Morelos 2 | 116.5 ⁰ | W | México |
| Spacenet I | 120 ⁰ | W | EE. UU./GTE-Spacenet |
| Galaxy 4 | 122 ⁰ | W | EE. UU./Hughes Com |
| Westar V | 122.5 ⁰ | W | EE. UU./Western Union |
| Telstar 303 | 125 ⁰ | W | EE. UU./AT&T |
| ASC-1 | 128 ⁰ | W | EE. UU./American Sat |
| Satcom 3 | 131 ⁰ | W | EE. UU./RCA Americom |
| Galaxy 1 | 134 ⁰ | W | EE. UU./Hughes Com |
| Satcom 1R | 139 ⁰ | W | EE. UU./RCA Americom |
| Aurora 1 | 143 ⁰ | W | EE. UU./Alascom |
| Westar VII | 144 ⁰ | W | EE. UU./Western Union |
| Potok-3 | 168 ⁰ | W | URSS |
| TDRS B | 171 ⁰ | W | EE. UU./NASA |
| Pacstar-2 | 175 ⁰ | W | Papúa Nueva Guinea |
| Finansat 1 | 178 ⁰ | W | EE. UU./Financial Sat. |

TABLA T.2 B

SATELITES GEOESTACIONARIOS QUE OPERAN EN LA BANDA
"Ku"

| NOMBRE | POSICION (LONGITUD GEOGRAFICA) | | PROPIETARIO |
|-----------------|-----------------------------------|---|---------------------|
| Eutelsat II-2 | 3 ⁰ | E | Eutelsat |
| Telecom 1C | 3 ⁰ | E | Francia |
| Tele-X | 5 ⁰ | E | Naciones Nórdicas |
| Eutelsat I-4 | 7 ⁰ | E | Eutelsat |
| Telecom IB | 8.5 ⁰ | E | Francia |
| Eutelsat I-4 | 10 ⁰ | E | Eutelsat |
| Eutelsat I-1 | 13 ⁰ | E | Eutelsat |
| Zenon-B | 15 ⁰ | E | Francia |
| AMS-1 | 15 ⁰ | E | Israel |
| Sicral 1A | 16 ⁰ | E | Italia |
| Eutelsat I-5 | 16 ⁰ | E | Eutelsat |
| SABS | 17 ⁰ | E | Arabia Saudita |
| Zenon-C | 19 ⁰ | E | Francia |
| SES-Astra 1 | 19 ⁰ | E | Luxemburgo |
| Eutelsat II-3 | 19 ⁰ | E | Eutelsat |
| DFS-1 | 23.5 ⁰ | E | Alemania Occidental |
| DFS-2 | 28.5 ⁰ | E | Alemania Occidental |
| Videosat | 32 ⁰ | E | Francia |
| Eutelsat II-1 | 36 ⁰ | E | Eutelsat |
| Paksat 1 | 38 ⁰ | E | Pakistán |
| Paksat 2 | 41 ⁰ | E | Pakistán |
| Loutch 2 | 53 ⁰ | E | URSS |
| Intelsat VI | 57 ⁰ | E | Intelsat |
| Intelsat VI-1 | 60 ⁰ | E | Intelsat |
| Intelsat VA-F12 | 60 ⁰ | E | Intelsat |
| Intelsat V-F5 | 63 ⁰ | E | Intelsat |
| Intelsat VI-2 | 63 ⁰ | E | Intelsat |
| CBSS-1 | 65 ⁰ | E | China |
| Intelsat V-F7 | 66 ⁰ | E | Intelsat |
| Celestar-2 | 70 ⁰ | E | EE. UU./McCaw |
| Gorizont-9 | 75.7 ⁰ | E | URSS |
| CBSS-2 | 80 ⁰ | E | China |
| Loutch 3 | 90 ⁰ | E | URSS |
| Gorizont-13 | 90 ⁰ | E | URSS |
| CBSS-3 | 92 ⁰ | E | China |

| | | | |
|--------------------------------|--------------------|---|--------------------------|
| BS-3 | 110 ⁰ | E | Japón |
| SCC 1 | 124 ⁰ | E | Japón |
| SCC 2 | 128 ⁰ | E | Japón |
| Gorizont-14 | 140 ⁰ | E | URSS |
| JCS-1 | 150 ⁰ | E | Japón |
| JCS-2 | 154 ⁰ | E | Japón |
| Aussat-1 | 156 ⁰ | E | Australia |
| Aussat-2 | 160 ⁰ | E | Australia |
| Aussat-3 | 164 ⁰ | E | Australia |
| Pacstar-1 | 167.5 ⁰ | E | Papúa-Nueva Guinea |
| Celestar-1 | 170 ⁰ | E | EE. UU./McCaw |
| Intesat V-F1 | 174 ⁰ | E | Intelsat |
| Intelsat V-F8 | 180 ⁰ | E | Intelsat |
| Intelsat V-F2 | 1 ⁰ | W | Intelsat |
| Telecom 1C | 3 ⁰ | W | Francia |
| Telecom 1B | 5 ⁰ | W | Francia |
| Zenon-A | 8 ⁰ | W | Francia |
| Telecom 1A | 8 ⁰ | W | Francia |
| Telecom 2-A | 8 ⁰ | W | Francia |
| F-Sat-2 | 11 ⁰ | W | Francia |
| Loutch 1 | 14 ⁰ | W | URSS |
| Gorizont-12 | 14 ⁰ | W | URSS |
| Intelsat V-F6 | 18 ⁰ | W | Intelsat |
| TV-Sat 1 | 19 ⁰ | W | Alemania Occidental |
| Helvesat | 19 ⁰ | W | Suiza |
| TDF-1 | 19 ⁰ | W | Francia |
| Olympus 1 | 19 ⁰ | W | Agencia Europea Espacial |
| Sarit | 19 ⁰ | W | Italia |
| Intelsat VA-F10 | 24.5 ⁰ | W | Intelsat |
| Intelsat VA-F11 | 27.5 ⁰ | W | Intelsat |
| Eiresat-1 (Atlantic Satellite) | 31 ⁰ | W | Irlanda |
| BSB | 31 ⁰ | W | Reino Unido |
| Hispasat | 31 ⁰ | W | España |
| Intelsat V-F4 | 34.5 ⁰ | W | Intelsat |
| Orion-1 | 37.5 ⁰ | W | EE. UU./Orion Sat Corp. |
| PAS 1 | 45 ⁰ | W | EE. UU./PanAmSat |
| Brasil-Sat C | 45 ⁰ | W | Brasil |
| Intelsat V-F3 | 53 ⁰ | W | Intelsat |
| ISI-1 | 56 ⁰ | W | EE. UU./Int. Sat. Inc. |
| SBS-6 | 62 ⁰ | W | EE. UU./IBM |
| Brasil-Sat B | 64 ⁰ | W | Brasil |
| ASC-3 | 64 ⁰ | W | EE. UU./American Sat |
| Spacenet II | 69 ⁰ | W | EE. UU./GTE-Spacenet |
| Canadá BSS1 | 70.5 ⁰ | W | Canadá |
| Galaxy K1 | 71 ⁰ | W | EE. UU./Hughes Comm Inc. |

| | | | |
|---------------|--------------------|---|--|
| Uruguay-Sat | 71 5 ⁰ | W | Uruguay |
| Westar A | 73 ⁰ | W | EE. UU./Western Union |
| Sat Mobile 2 | 75 ⁰ | W | EE. UU./Sat Mobile Co. |
| Expresstar B | 77 ⁰ | W | EE. UU./Federal Express |
| Nahuel A | 80 ⁰ | W | Argentina |
| Satcom K2 | 81 ⁰ | W | EE. UU./GE Americom |
| Brasil-Sat A | 81 ⁰ | W | Brasil |
| ASC-2 | 8 ⁰ | W | EE. UU./Am. Sat. Corp. |
| Satcom K1 | 85 ⁰ | W | EE. UU./GE Americom |
| Nahuel B | 85 ⁰ | W | Argentina |
| Perú-Sat | 86 ⁰ | W | Perú |
| Spacenet III | 87 ⁰ | W | EE. UU./GTE-Spacenet |
| Cuba-Sat | 89 ⁰ | W | Cuba |
| SBS-4 | 91 ⁰ | W | EE. UU./IBM |
| Canadá-BSS2 | 91 ⁰ | W | Canadá |
| Caribe-Sat | 92.5 ⁰ | W | Países del Caribe |
| Ecuador-Sat | 95 ⁰ | W | Ecuador |
| SBS-3 | 95 ⁰ | W | EE. UU/MCI |
| Bermudas-Sat | 96 ⁰ | W | Bermudas |
| SBS-2 | 97 ⁰ | W | EE. UU./Comsat General |
| SBS-1 | 99 ⁰ | W | EE. UU./Comsat General |
| Gstar IV | 99 ⁰ | W | EE. UU./GTE-Spacenet |
| Paraguay-Sat | 99 ⁰ | W | Paraguay |
| Galaxy BSS1 | 101 ⁰ | W | EE. UU./Hughes Com. |
| Gstar I | 103 ⁰ | W | EE. UU./GTE Spacenet |
| Colombia-Sat | 103 ⁰ | W | Colombia |
| Venezuela-Sat | 104 ⁰ | W | Venezuela |
| Gstar II | 105 ⁰ | W | EE. UU./GTE-Spacenet |
| Chile-Sat | 106 ⁰ | W | Chile |
| M-Sat | 106.5 ⁰ | W | Canadá |
| Anik E1 | 107.5 ⁰ | W | Canadá |
| Anik C1 | 107.5 ⁰ | W | Canadá |
| Anik C2 | 110 ⁰ | W | Canadá |
| Anik E2 | 110.5 ⁰ | W | Canadá |
| Morelos 1 | 113.5 ⁰ | W | México |
| Andes-Sat | 115 ⁰ | W | Venezuela/Colombia/Bolivia/ Ecuador |
| Morelos 2 | 116.5 ⁰ | W | México |
| Anik C3 | 117.5 ⁰ | W | Canadá |
| Sat-Mobile 1 | 120 ⁰ | W | EE. UU./Sat Mobile Co. |
| Spacenet I | 120 ⁰ | W | EE. UU./GTE-Spacenet |
| SBS-5 | 122 ⁰ | W | EE. UU./IBM |
| Expresstar A | 124 ⁰ | W | EE. UU./Federal Express |
| Gstar III | 124 ⁰ | W | EE. UU./GTE-Spacenet. |
| Mex-Sat | 127 ⁰ | W | México |

| | | | |
|--------------|------------------|---|-------------------------|
| ASC 1 | 128 ⁰ | W | EE. UU./American Sat C. |
| Galaxy K2 | 130 ⁰ | W | EE. UU./Hughes Comm Ir. |
| Westar B | 132 ⁰ | W | EE. UU./Western Union |
| Hughes MSS 1 | 135 ⁰ | W | EE. UU./Hughes Comm. |
| Mex-Sat | 136 ⁰ | W | México |
| Canadá-BSS3 | 138 ⁰ | W | Canadá |
| USA-BSS 1 | 148 ⁰ | W | EE. UU./Western |
| USA-BSS 2 | 166 ⁰ | W | EE. UU./Western |
| Pacstar-2 | 175 ⁰ | W | Papa-Nueva Guinea |

NOTA: En lo que respecta a México debemos agregar los satélites Solidaridad I y II en 109.2 y 113 grados oeste respectivamente operando en banda "C", "Ku"

CARACTERISTICAS DE LA SEÑAL DE SATELITES

SATELITE : Definición.

Un satélite no es más que una repetidora (en el rango de las microondas) puesta en el espacio. Un satélite no crea transmisiones por sí mismo, solo retransmite ó releva lo que recibe de la Tierra. El satélite recibe la señal proveniente de la Tierra en la banda llamada up-link y la regresa en la banda down-link produciendose un retardo de aproximadamente 0.26 segundos.

LA COMUNICACION VIA SATELITE, UNA NECESIDAD.

Como se mencionó en le capítulo 1 algunas formas de comunicación previas a la comunicación vía satélite lo fueron las ondas de radio en la banda HF, el cable y las redes terrenas de microondas.

En lo que respecta a las radiocomunicaciones por onda corta (banda HF) estas solo pueden proporcionar un número limitado de canales debido a la estrechez del ancho de banda utilizable. Hay que recordar, que *a mayor frecuencia portadora se dispone de un mayor ancho de banda* y por lo tanto de mayor capacidad; en la actualidad la banda ya está saturada. Además la propagación en esta banda está afectada por factores aleatorios ya que dependen de la ionosfera, la cual es esencialmente irregular y cambiante introduciendo en consecuencia un importante porcentaje de incertidumbre.

Al considerar los enlaces de microondas en redes por tierra los problemas de ancho de banda (capacidad) y de la incertidumbre por la ionosfera son ampliamente superados constituyendo un medio de gran confiabilidad y capaz de manejar una gran capacidad de información (tanto en telefonía como en TV). Sin embargo no es factible su empleo en enlaces intercontinentales por la imposibilidad de instalar repetidoras con las características que ellas exigen, en medio de los océanos (No olvidemos que las microondas solo se propagan en línea de vista, es decir, en línea recta). Fuera de esta dificultad, económicamente son convenientes.

En lo que respecta a los cables (sobre todo cables submarinos) tienen un ancho de banda, que aunque es amplio, es limitado y su costo aumenta lógicamente con la extensión.

Del análisis efectuado anteriormente surgió una alternativa como solución de los problemas planteados y consiste en establecer la comunicación mediante el uso de una repetidora colocada en el espacio: el satélite.

La utilización del satélite hace factible el uso de las microondas con las ventajas inherentes a las mismas en cuanto a capacidad, agregándose a esto la ventaja que significa el poder utilizar una sola repetidora para enlazar dos puntos situados a distancias considerablemente grandes en vez de una red de 30 o más repetidoras. Por otra parte el satélite permite el "salto" de los océanos para lograr la comunicación intercontinental de alta capacidad.

Aunque la comunicación vía satélite nació como una necesidad para comunicar lugares muy distantes, como por ejemplo: un continente con otro continente, hoy en día se utiliza para comunicar lugares situados en el mismo continente y aún dentro del mismo país.

VENTAJAS DE LA COMUNICACION VIA SATELITE.

1.- SIMPLIFICACION DEL SISTEMA. Debido a su gran altura (aproximadamente 36,000 Km.) se tiene línea de vista entre el satélite y cualquier estación terrena que esté dentro de su área de cobertura la cual puede llegar a ser tal, que se cubrirá prácticamente el 40% de superficie de la tierra con un solo satélite. Esto simplifica enormemente el sistema ya que el satélite sustituye a las redes de microondas con las consiguientes ventajas tanto técnicas como económicas.

2.- MAYOR CALIDAD. Debido a que cualquier proceso electrónico degrada la señal al agregar algo de ruido (aunque sea en grado mínimo), debemos considerar la gran ventaja de manejar un enlace a través de una sola repetidora (el satélite), y por lo tanto una sola fuente de ruido, comparando contra un enlace utilizando una red de microondas de 20 o más repetidoras, por lo tanto 20 o más fuentes de ruido.

Definitivamente la calidad de la señal en un enlace vía satélite es mucho más alta que un enlace a través de una red de microondas.

3.- MAYOR CONFIABILIDAD. Otra consecuencia del hecho de utilizar una sola repetidora, en vez de una red de ellas en los enlaces vía satélite es la reducción de la posibilidad de fallas a una sola (el satélite), lo cual da una gran confiabilidad al sistema.

Además hay que considerar las normas más estrictas que controlan la fabricación del satélite, lo que permite la seguridad de su funcionamiento durante su tiempo de vida útil.

Pero aún debemos agregar a esto, el hecho de que los fabricantes de los satélites proveen a éste de equipo redundante para las partes más susceptibles de daño lo que definitivamente garantiza su funcionamiento.

4.- ALTA CAPACIDAD (VENTAJA PROPIA DE LAS MICROONDAS). Aquí podríamos hacer énfasis en la ventaja de utilizar las microondas como frecuencias portadoras, lo que permite disponer de un ancho de banda amplio y por lo tanto el tener una gran capacidad de manejo de información. De hecho, los satélites actuales tienen la capacidad para manejar hasta 24 canales de TV simultáneamente o su equivalente en telefonía (aproximadamente 960 canales telefónicos por cada canal de TV..) por cada banda que disponga (C y/ó Ku).

5.- VENTAJAS DE TIPO SOCIAL. Por medio de los satélites se tiene acceso a lugares que por medio de otros sistemas de comunicación no se podría, éste es el caso de regiones pantanosas, bosques, islas, etc.

CLASIFICACION DE LOS SATELITES.

1.- DE ACUERDO A SU PRINCIPIO DE OPERACION. Podemos clasificar a los satélites en pasivos y activos, de acuerdo a su principio de operación. Consideremos a un satélite como pasivo si actúa solamente como superficie recolectora y activo si se involucra un proceso electrónico en el satélite (grabación, reproducción, amplificación, cambio de frecuencia, etc.).

2.- DE ACUERDO A SU APLICACION. Podemos clasificar a los satélites en dos grupos: civiles y militares. Dentro de los civiles podemos incluir los de comunicaciones, los meteorológicos, los de investigación, etc. Nuestro interés en este curso se centrará en los de comunicaciones.

3.- DE ACUERDO A SU ORBITA. Por su órbita los podemos clasificar en *GEOESTACIONARIOS* y *NO GEOESTACIONARIOS*. Un satélite geoestacionario es aquel que permanece fijo con respecto a la tierra, es decir, visto desde la tierra aparecerá como un punto fijo en el cielo. Un satélite no geoestacionario aparecería siempre en movimiento con respecto a la tierra, un ejemplo de esto es la luna.

En general podemos decir que los sistemas de comunicación vía satélite requieren de una órbita geoestacionaria por las ventajas que esto implica:

a).- Al permanecer fijo el satélite con respecto a la tierra no es necesario rastrear el movimiento para orientar la antena, es decir, una vez que se localiza el satélite y se orienta la antena ésta permanece fija, factor que gravita preponderantemente en el costo de la estación terrena.

b).- Una vez orientada la antena se dispondrá del satélite todo el tiempo , ya que éste permanece fijo, lo que permite la continuidad del sistema las 24 horas del día, condición necesaria en un buen sistema de comunicaciones.

4.- DE ACUERDO A SU COBERTURA. Clasificaremos a los satélites de acuerdo a su cobertura en globales y domésticos. Un sistema será global cuando su transmisión cubra todo el espacio sobre la tierra, de acuerdo a la línea de vista desde el satélite. En la práctica

un 40% de la superficie de la tierra es "vista" desde un satélite geoestacionario. Un satélite será de cobertura doméstica cuando su transmisión cubra solo un área específica que puede ser grande o pequeña según sean los requerimientos (por ejemplo un país). Aquí debemos incluir un tipo de satélite con cobertura intermedia entre la global y la doméstica es decir los "regionales" cuyo objetivo es cubrir varias zonas específicas.

Por ejemplo varios países o alguna región de ellos pero sin intentar cubrir toda el área que cubre un global, un ejemplo de éstos son los Solidaridad I y II de México con cobertura en América Central y del Sur, así como Estados Unidos parcialmente.

Técnicamente la diferencia entre un satélite y otro es solamente la antena que es la que define el tipo de cobertura. En el caso de un satélite de cobertura global, por ejemplo: los INTELSAT de uso internacional, la antena comunmente utilizada es el tipo de corneta, mientras que en los de cobertura doméstica, los MORELOS por ejemplo, la antena es de tipo parábola. Los sistemas globales son para comunicaciones internacionales e intercontinentales, mientras que los domésticos son para comunicaciones locales, (dentro del mismo país).

CONCEPTOS FUNDAMENTALES DE UN SISTEMA DE TELECOMUNICACIONES POR SATELITES DE GRAN ALTURA GEOESTACIONARIOS (SINCRONICOS)

SATELITES DE GRAN ALTURA, EL SATELITE DE COMUNICACIONES.

Conviene resaltar, del capítulo anterior, que los satélites de comunicaciones actuales son satélites activos, geoestacionarios con cobertura tanto global como doméstica ó regional. En base a ésto, ubiquemos primero la posición que debe guardar el satélite en el espacio para luego pasar a la explicación de la forma en que se establece la comunicación por satélite, el proceso que sufre la señal, las bandas de frecuencia utilizadas, etc.

De acuerdo con las definiciones, sistemas de gran altura son aquellos en que los satélites están colocados en órbitas cuyas distancias desde la superficie de la tierra superan los 20,000 Km.

Como un caso particular tomaremos el proyecto "Syncom" por ser este sistema un caso típico, además de pertenecer a los llamados satélites de gran altura (36,000 Km. aproximadamente). Se le llamó "Syncom" porque tiene una velocidad angular igual a la de rotación de la tierra, en consecuencia se mantiene casi estacionario en un determinado punto del espacio elegido convenientemente a fin de satisfacer los objetivos planteados. Las dos ventajas fundamentales que ofrece este sistema, son :

- a) Permite el uso de antenas terrestres estacionarias.
- b) El satélite es visible desde casi la mitad de la superficie terrestre.

Así como por ejemplo, el "Syncom II" que estuvo colocado a 22 grados de longitud Oeste, pudo "verse" desde un gran número de países correspondientes a los continentes de América del Norte, América Central, Europa y Africa.

El experimento Syncom colocó un satélite aproximadamente a 36,000 Km. arriba del ecuador de la tierra y apuntó la dirección de avance del satélite a lo largo de una línea idéntica a la de rotación de la tierra sobre su eje. Controlando cuidadosamente (desde la tierra a través de sistemas de mando por radio) la velocidad de avance del satélite y sincronizándola a la velocidad de rotación de la tierra sobre su eje, el satélite alcanzó lo que se conoce como órbita geoestacionaria. Esto es, el satélite se mueve al frente con la misma velocidad que la tierra sobre su eje, y esto significa que para una estación trasmitiendo o recibiendo localizada en la tierra, el satélite siempre estará situado en el mismo punto relativo en el cielo. Se requiere de un sistema muy cuidadosamente diseñado para el lanzamiento y puesta en órbita del satélite.

PERIODO ORBITAL.

En este sistema el satélite conserva una órbita ecuatorial de aproximadamente 24 horas, de período orbital. Este período orbital, para el caso de una órbita circular, se encuentra definido por la ley de Keppler, que enuncia lo siguiente:

$$P_o^2 = \frac{4(\pi)^2 (R + h)^3}{\mu}$$

donde :

Po= período orbital (seg)

R = radio de la tierra (m)

h = altura de satélite (m)

$\mu = \text{const. de Keppler. es. de } (3.99 \times 10^{14} \text{ m}^3 / \text{seg}^2)$

Ecuación derivada de los criterios de equilibrio entre las fuerzas centrífugas y de atracción gravitacional. Para un período orbital aproximadamente de 24 horas, el satélite se encuentra en una altura aproximada de 35,890 Km., tomando automáticamente la condición estacionaria, para un observador desde la tierra. El período relativo se determina por la relación siguiente:

$$P = \frac{24 P_o}{24 - P_o}$$

Donde P esta definido como período relativo. Se observa en esta ecuación que el período relativo de un satélite de período orbital de 24 horas es infinito.

LA ORBITA GEOESTACIONARIA.

En resumen, las condiciones para que el satélite guarde una órbita geoestacionaria son las siguientes :

- 1.- La órbita debe ser circular.
- 2.- La órbita debe ser ecuatorial.
- 3.- La altura sobre el nivel del mar debe ser 35,890 Km.
- 4.- El satélite debe desplazarse en el mismo sentido de rotación de la tierra.

Al cumplir con estas condiciones se logra un período de 24 horas lo cual aunado a la órbita ecuatorial alrededor del mismo eje de rotación de la tierra permite la sincronización y por lo tanto la órbita geoestacionaria lo cual es derivada de los criterios de equilibrio entre las fuerzas centrífuga y de la atracción mecánica espacial la cual rige el movimiento de los planetas y de nuestros satélites artificiales. Una vez que el satélite se fije en su posición, es necesario estabilizarlo y corregir su posición constantemente ya que existen fuerzas externas que se encargan de moverlo. Los subsistemas de propulsión son los encargados de realizar estas "maniobras".

Los motores de maniobra y los motores de orientación son alimentados normalmente por combustibles que operan propulsores químicos, el más utilizado es la *Hidrazina Monopropelente* aunque la tendencia apunta hacia la utilización de sistemas bipropelentes, (con dos propelentes distintos : un combustible y un oxidante.). De hecho, es este combustible el que determina la vida útil del satélite del cual en promedio es de 10 a 14 años.

AREA DE COBERTURA.

Son tres los satélites requeridos para establecer un sistema de comunicación global a nivel mundial con este tipo de satélites, con un ángulo de cobertura sobre el ecuador de la tierra de 162.6 grados visto desde el satélite. En el sistema de cobertura global; los tres satélites se encuentran con una separación aproximada de 120 grados entre ellos.

En el caso de los sistemas Intelsat para comunicaciones internacionales, los puntos estratégicos donde se encuentran los satélites son : sobre el océano Atlántico, sobre el océano Pacífico y sobre el océano Indico.

El mayor problema de un sistema de comunicación que opera con satélites geoestacionarios o fijos, es el retardo de la señal, alrededor de 0.26 segundos, para una comunicación de un solo salto, es decir, estación terrena-satélite-estación terrena.

PERDIDAS DE TRANSMISION Y ASIGNACION DE FRECUENCIAS.

Los satélites en general, como parte de un sistema de comunicaciones, tienen como finalidad retransmitir las señales enviadas desde la tierra. Para el caso de los satélites geoestacionarios, por la distancia que conservan respecto a la tierra (35,890 Km.), requiere de dispositivos adicionales que permitan compensar las pérdidas ocasionadas en el espacio libre.

Se puede observar en la ecuación siguiente que la potencia recibida desde una estación espacial (satélite), es inversamente proporcional al cuadrado de la distancia o inversamente proporcional a las pérdidas en el espacio libre.

$$P_r = P_t G_t G_r \left(\frac{\lambda}{4\pi \cdot d} \right)^2$$

donde :

P_t = Potencia de transmisión

G_t = Ganancia de antena de transmisión

G_r = Ganancia de antena de recepción

λ = Longitud de onda

d = distancia entre satélite y estación terrena

y

$$\left(\frac{4 \cdot \pi \cdot d}{\lambda} \right)^2$$

determina las pérdidas en el espacio libre.

Dispositivos activos, como amplificadores a diodo túnel, Ga AsFET, y tubos de onda progresiva de alto y bajo nivel, permiten compensar las pérdidas en el espacio libre mencionadas. Se incluyen, además de este tipo de dispositivos, osciladores y mezcladores para transponder o abatir las frecuencias recibidas de las transmitidas, con objeto de evitar interferencias sufridas en el satélite por el uso de una misma frecuencia para transmisión y recepción.

De esta forma un satélite geoestacionario, como parte integral de un sistema de comunicaciones, tiene la siguiente característica.

$$F_t \neq F_r$$

donde :

F_t = Frecuencia de transmisión

F_r = Frecuencia de recepción

La designación de *las primeras bandas* de frecuencia, dadas a conocer en la Conferencia Extraordinaria Radioadministrativa, celebrada en Génova, en 1963, después de considerar que en frecuencias menores de 10 GHz. el ruido estático y cósmico aumenta y que a frecuencias mayores de 10 GHz. las ondas son absorbidas por el oxígeno o el vapor existente en el aire cuando pasan a través de la zona atmosférica y considerando que el ruido es un coeficiente que depende de la elevación sobre un plano horizontal, acordó finalmente apta la gama de frecuencias comprendidas entre 1 y 10 GHz. (referidas como radioventana); para ser utilizadas en comunicaciones vía satélite, quedando designadas para usarse en el sistema de comunicación por satélite las frecuencias de 5,925 - 6,425 MHz. para la transmisión de tierra a satélite y de 3,700-4,200 MHz. para la transmisión de satélite a tierra (Hoy conocida como banda "C"). Posteriormente con el desarrollo de nueva tecnología algunos de los problemas existentes fuera del rango de 1 a 10 GHz. han sido debidamente compensados (sobre todo con el desarrollo de dispositivos de bajo nivel de ruido) de modo que actualmente se manejan adicionalmente otras bandas.

En conclusión, los satélites, en general, tienen como finalidad retransmitir las señales enviadas desde la tierra (señal up-link), para retornarlas en otra banda de frecuencias (señal down-link). Las bandas mas utilizadas son las siguientes:

| | BANDA "C" | BANDA "Ku" | BANDA "Ka" |
|------------------|------------------|-------------------|-------------------|
| | MHz. | MHz. | MHz. |
| ascendente | | | |
| (up-link) | 5,925 a 6,425 | 14,000 a 14,500 | 27,500 a 31,000 |
| descendente | | | |
| (up-link) | 3,700 a 4,200 | 11,700 a 12,200 | 17,700 a 21,200 |

CONCEPTOS GENERALES DEL SISTEMA.

El sistema en sí mismo es un sistema complejo que debe crear su propia potencia y fijarse o ajustarse por sí mismo cuando las fuerzas gravitacionales de la luna, la tierra y el sol cambian. Los satélites modernos pesan entre 1800 y 4000 libras. Contienen una serie de receptores de radio/televisión los cuales recogen las transmisiones enviadas desde la tierra (señales ascendentes o uplink) una serie de convertidores de frecuencia que cambian las señales uplink a una nueva banda de frecuencias para su viaje de regreso a la tierra (señales descendentes o downlink), una serie de transmisores los que amplifican la potencia de las señales Downlink y una serie de complejas antenas transmisoras y receptoras. Todo esto va colocado en una forma rectangular de aproximadamente 2 metros por lado. A bordo hay también paneles de celdas solares las que deben estar dirigidas hacia el sol para recibir los rayos solares los que serán convertidos a potencia eléctrica para operar el equipo electrónico que se encuentra a bordo, además, baterías para almacenar dicha potencia para los períodos ocasionales cuando la tierra se "atravesada" entre el sol y el satélite. Cuando el satélite tiende a salirse de su punto en la órbita asignada, una serie de cohetes miniatura de empuje (normalmente 12) que son construídos en la superficie del satélite, mediante controles de mando son encendidos y suavemente desvían al satélite a su posición correcta en la órbita.

El satélite continuamente envía una serie de mensajes hacia la tierra a un controlador de vuelo y una serie de computadoras constantemente analizan todo lo que está sucediendo a bordo desde las condiciones de los cohetes de empuje hasta la temperatura en la superficie del satélite y las condiciones de operación de los transmisores y receptores del satélite. Cuando algo se sale de los límites establecidos, el controlador transmite órdenes desde la tierra al satélite para hacer los ajustes correspondientes en la operación del satélite.

DESCRIPCION A CUADROS DE UN SATELITE TIPICO

EL INTELSAT III.

Si bien, hemos escogido el satélite Intelsat III como modelo típico de un satélite de comunicaciones, su diagrama y su descripción son válidos para otros satélites, incluyendo los de modelos diferentes y de más capacidad como los actuales. A lo largo de la explicación se harán los comentarios correspondientes para hacer posible esto.

La figura 5.1 muestra el diagrama a cuadros de un satélite de la serie de Intelsat III donde la ruta de transmisión-recepción se conoce con el nombre de transpoder el cual recibe las portadoras de radiofrecuencia (RF) en el orden de los 6 GHz. y las convierte a 4 GHz. (suponiendo banda "C") amplificadas antes de ser retransmitidas, con objeto de aumentar la potencia de transmisión en el satélite por asignación a cada transpoder de una fracción de la banda total.

La evaluación general de funcionamiento del equipo montado en el satélite, así como el control del mismo, son factores importantes para predecir su tiempo de vida útil. Estos datos son conocidos en la tierra a través de una estación monitorea denominada de telecomando y control cuya función es interpretar las señales de telecomando y control recibidas desde el satélite y transferir codificadas las instrucciones necesarias para corregir un desarrollo anormal imprevisto.

Haciendo referencia a la siguiente figura estas señales son recibidas por la antena omnidireccional del satélite (antena de monitoreo), pasan por el amplificador a diodo túnel, el convertidor de frecuencias (formado por el mezclador y oscilador local) y el tubo de ondas progresivas de baja potencia, e incertadas al decodificador de telecomando, a través de un filtro acoplador. Ahí son procesadas antes de aplicarse al circuito de control que puede ser el encendido del motor de apogeo para corregir la órbita, encender un amplificador a tubo de ondas progresivas, etc.

Haciendo referencia a la misma figura a continuación se delinea el funcionamiento básico de los componentes utilizados en la trayectoria de la señal de comunicaciones.

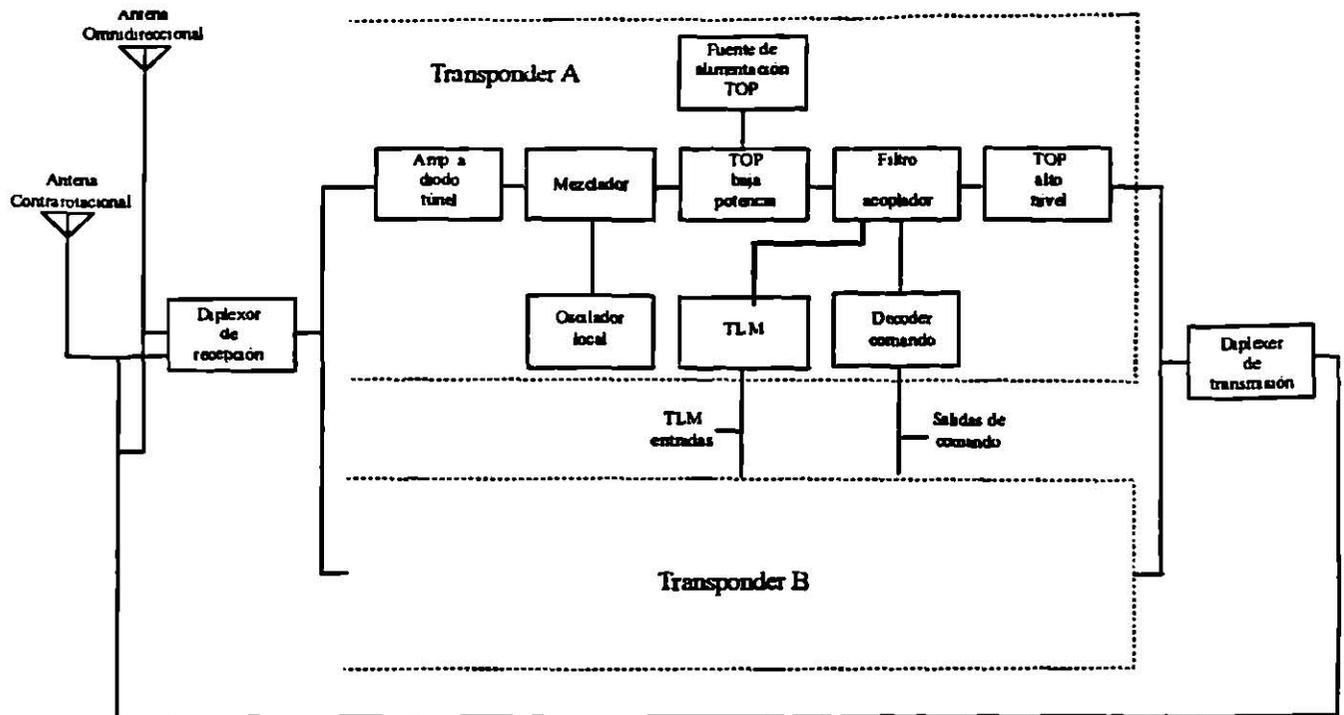


Figura No. 5.1

a) ANTENA

Las señales de comunicaciones enviadas desde la estación terrena en frecuencia del orden de los GHz. son recibidas por la antena contrarrotacional (este sistema de antena permite mayor estabilidad al satélite) y pasadas al diplexor de recepción.

Debemos aclarar aquí que el satélite Intelsat III fue un satélite de cuerpo cilíndrico estabilizado por el giro (semejante a los Morelos mexicanos) lo que consecuentemente obliga a utilizar un antena contrarrotacional, con giro contrario al del satélite para poderla orientar. Aunque estamos describiendo al Intelsat III, el diagrama es válido, como se mencionó anteriormente, para un satélite cualquiera de los actuales solo con la consideración, en este punto, de que la antena no sería contrarrotacional para un modelo de cuerpo cúbico con aletas donde solo nos referiríamos a la antena como la " antena de comunicaciones " para diferenciarla de la de monitoreo (la omnidireccional).

b) DIPLEXER DE RECEPCION

En el diplexér de recepción son separadas las diferentes bandas (o portadoras) de comunicación para ser alimentadas a su respectivo transponder o canal.

c) AMPLIFICADOR A DIODO TUNEL

Siguiendo la trayectoria de la señal a través de un transponder, observamos que esta es amplificada en el amplificador a diodo túnel que tiene aproximadamente 31 dB de ganancia y una figura de ruido de 4.3 dB

Nuevamente debemos mencionar aquí, que si queremos generalizar el diagrama, es conveniente referirnos a éste amplificador como un LNA (amplificador de bajo ruido) y considerar que en la mayoría de los satélites modernos se utilizan como dispositivos activos los transmisores de efecto de campo de arseniuro de galio o GaAsFET.

d)MEZCLADOR

En esta parte son mezcladas la señales de 6 GHz, para convertirlas en señales de orden de los 4 GHz. (abatidas o transpuestas 2225 MHz en banda "C"), en esta misma parte se cuentan con filtros que eliminan las señales espurias indeseables, producto de la mezcla, permitiendo al acceso al amplificador de tubo de ondas progresivas (TWT) a las señales útiles de comunicaciones.

En el caso de que la banda utilizada fuera la banda "Ku" el cambio de frecuencia en el mezclador es de 2300 MHz. En cualquiera de los casos observe que la frecuencia de bajada siempre será menor que la de subida. Esto es así por el hecho de que la señal de bajada está limitada en cuánto a su potencia por la capacidad de las celdas solares que son la única fuente de energía eléctrica disponible en el satélite y considerando que a mayor frecuencia existen más pérdidas de propagación es preferible seleccionar la que tenga menos pérdidas (la de menor frecuencia) para la bajada y lograr que llegue a tierra con un mayor nivel de potencia que si se escogiera la de mayor frecuencia. En el caso de la señal de subida, el problema no es tan crítico ya que en tierra se dispone de otras fuentes de energía para, previamente, compensar las posibles pérdidas.

e) TUBO DE ONDAS PROGRESIVAS DE BAJA POTENCIA

La señales de comunicaciones son amplificadas en esta parte del equipo.

f) TUBO DE ONDAS PROGRESIVAS DE ALTA POTENCIA

Aquí las señales de comunicación son finalmente amplificadas al nivel adecuado de transmisión.

Nota : Ambos tubos de ondas progresivas pueden ser agrupados en un solo cuadro designado como HPA (amplificador de alta potencia). En algunos sistemas modernos este amplificador está constituido de dispositivos de estado solido.

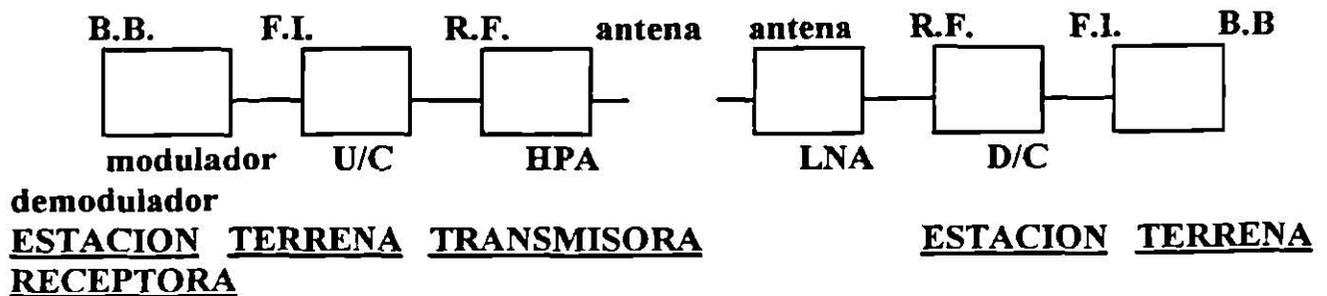
g) DIPLEXER DE TRANSMISION

Las señales de todos los transponders son combinadas para ser alimentadas a al antena de comunicaciones que se encargará de transmitir la información hacia la tierra.

EL ENLACE: TIERRA - SATELITE - TIERRA

CIRCUITO HIPOTETICO DE REFERENCIA.

Para establecer un sistema de comunicaciones vía satélite, se requiere contar con un estación terrena transmisora, un satélite de radiocomunicaciones y una estación terrena receptora, integrados según la recomendación de CCIR (Rec-352-1), del " Circuito hipotético de referencia " como a continuación se describe :



ESTACION TERRENA TRANSMISORA

- Acometida de la señal a transmitir
(Entrada de banda base)
- Modulador
- Convertidor de Subida (U/C, up converter)
- Amplificador de potencia (HPA, high power amp.)
- Antena, lado de transmisión.

La señal de información (telefonía, televisión, información digital, etc.), es recibida por el equipo transmisor de satélite en tierra una vez que, previamente es agrupada adecuadamente mediante la multiplexión en la forma de señal de Banda Base (BB), para ser alimentada al modulador.

Este modulador opera a una frecuencia estándar de 70 MHz llamada frecuencia intermedia (F.I.) la cual es modulada de frecuencia por la banda base. La señal de FI (modulada), es posteriormente elevada al rango de microondas (Ejemplo: 6 GHz. en banda C), en el convertidor de subida para luego ser amplificada en el HPA con la finalidad de conseguir el suficiente nivel para que la señal llegue el satélite con la potencia suficiente.

La señal de microondas es alimentada a la antena la que concentra la energía dirigiendola hacia el satélite.

SATELITE DE RADIOCOMUNICACIONES

- **Antena lado de recepción.**
- **Amplificadores de Bajo Nivel de Ruido (LNA)**
- **Convertidor de frecuencia (Traslador de Banda)**
- **Amplificador de Potencia (HPA)**
- **Antena lado de transmisión.**

Al llegar la señal al satélite, es captada por la antena de recepción la cual la alimenta a un amplificador de bajo nivel de ruido (LNA) el cual amplifica la microonda para luego, en el convertidor, bajar su frecuencia al rango de la banda "Down- Link" (Ejemplo al rango de 4 GHz. en banda C). Una vez trasladada la frecuencia, la señal será amplificada en el HPA y enviada de nuevo hacia la tierra por la antena de transmisión. Esta antena, en ocasiones, es la misma que la de recepción.

ESTACION TERRENA RECEPTORA

- **Antena lado de recepción**
- **Amplificadores de Bajo Nivel de Ruido.**
- **Convertidor de Bajada (D/C down converter)**
- **Demodulador**
- **Entrega de la señal de Banda Base.**

En la estación terrena receptora la señal es recogida por la antena, alimentada al LNA donde amplifica con un bajo nivel de ruido, alimentada al convertidor de bajada donde la señal es convertida del rango de microondas a frecuencia intermedia (70 MHz.), para luego ser recuperada la información en el demodulador. La señal a la salida del demodulador es la información en la forma de Banda Base.

ACCESO MULTIPLE

DEFINICION Y CLASIFICACION.

El acceso múltiple se define como la capacidad para que un gran número de estaciones terrenas transmisoras "conecten" sus enlaces de comunicación correspondientes a través de un satélite común.

Los tres tipos más comunes de acceso múltiple son :

* Acceso múltiple por división de frecuencia (FMDA) donde todos los usuarios (Transmisores en tierra) tienen acceso al satélite al mismo tiempo pero cada uno transmite en su propia y única banda de frecuencias. Esta es la forma de acceso múltiple más utilizada con la modulación analógica, donde las señales están presentes todo el tiempo.

* Acceso múltiple por división de tiempo (TDMA) donde los usuarios transmiten por "turno" en su propia y única "ranura" de tiempo. Mientras está transmitiendo, cada ocupante tiene el uso exclusivo de uno o más transponders. La naturaleza intermitente del TDMA lo hace particularmente atractivo para modulación digital.

* Acceso múltiple por división de código (CDMA) muchas estaciones terrenas transmiten simultáneamente señales codificadas distribuidas en todo el ancho de banda asignado. Los sistemas decodificadores reciben las transmisiones combinadas provenientes de diferentes estaciones y recuperan cada uno de ellos.

En cualquiera de las tres clásicas formas de acceso múltiple cabe otra subdivisión :

Si el acceso al satélite es permanente de parte de una estación terrena transmisora al acceso se conoce como fijo o pre-asignación. Si el acceso es temporal y compartido se le conoce como acceso de asignación por demanda.

VENTAJAS Y DESVENTAJAS RELATIVAS.

VENTAJAS DE FMDA

- * No se requiere de sincronización (cada estación transmite independientemente de las otras).
- * La asignación de cada canal es simple y directa.

DESVENTAJAS DE FMDA

- * Los niveles de potencia de los enlaces ascendentes deben ser estrechamente coordinados para hacer un uso eficaz de la potencia de salida de microondas de los Transponders.
- * El sistema está propenso a intermodulación por lo que es necesario reducir la potencia (total del transponder) conforme aumenta el número de portadoras con la consecuente pérdida de eficiencia.

VENTAJAS DE TDMA

- * No se comparte la potencia y no se presentan problemas de intermodulación.
- * El sistema es flexible en cuanto a la PIRE que cada usuario transmite en cada enlace ascendente.

DESVENTAJAS DE TDMA

- * Se requiere una sincronía perfecta en la red.
- * Se requiere de una gran capacidad de almacenamiento si la "trama" es larga.

RUIDO DE INTERMODULACION.

Debido a la característica no lineal del TWT del transponder del satélite, cuando se presentan varias portadoras (como en el caso FMDA) se producen productos de intermodulación entre las portadoras afectando la calidad de la transmisión. A estos productos de intermodulación se les da el nombre de "Ruido de intermodulación".

Cuando dos o más portadoras están presentes en el mismo transponder, estos productos de intermodulación pueden aparecer como "Traslapes" en el espectro original de frecuencias asignado a cada portadora.

La única manera de reducir el ruido de intermodulación para un TWT dado es disminuir un nivel de señal de entrada de modo que este pueda operar en la región lineal.

En la siguiente sección se desarrolla el diseño de un enlace de comunicaciones vía satélite donde a partir de los conceptos teóricos ya vistos y otros prácticos que se agregarán estaremos en posibilidad de evaluar el funcionamiento del enlace completo: tierra-satélite-tierra.

