3-6 給電部

3-6 Feed System

3-6-1 給電部の構成

3-6-1 Configuration of the Feed System

上野健治 (北海道工業大学) UENO Kenji

要旨

技術試験衛星^(ETS-)は、静止軌道において移動体通信技術とマルチメディア放送技術を実験的に 確立することを期待されている。ETS-^V^(IIII)ののキー技術のうち、ここでは大型展開アンテナを給電し、マル チビームを形成する給電部について述べる。給電部を構成する個別の機器の性能を明らかにするととも に、各機器を組み合わせた給電部の電気試験による RF 信号の振幅・位相制御機能の確認、マルチビーム アンテナ放射パターンの実験的検証の結果を示す。また、環境試験により、衛星打ち上げ時及び宇宙空 間における耐久性能を明らかにした。

Japanese Engineering Test Satellite ^{III} (ETS-^{III}) is being developed and is scheduled to be launched into a geostationary Earth orbit to experimentally establish mobile communications and multimedia broadcasting services. Of the key technologies in ETS-^{III}, we focus on an array-feed system for making multiple beams and illuminating large, deployable reflectors. Assembled array-feed system have been tested, and their ability to control RF signals in amplitude and phase has been confirmed satisfactorily. Based on measured array-feed radiation patterns, we have derived reasonable secondary radiation patterns of ETS-^{III} Sband antennas. Environmental tests implemented to the feed units which are being placed outside the satellite body have certified sufficient durability in the launching period and space environment.

[キーワード]

衛星通信,技術試験衛星/III,マルチビームアンテナ,給電部,給電ユニット Satellite communication, Engineering Test Satellite III, Multibeam antenna, Feed system, Feed unit

1 まえがき

ETS-皿のミッションは、現実的な価格で衛星 を使った移動体通信技術とマルチメディア放送 技術を、実験的に確立することである^[1]。具体 的には、S帯 (2.5GHz帯)周波数において、衛星 に搭載した交換機を通して手持ち端末機同士の 通信や小型端末による放送波受信を可能とする ことである。キーとなる技術としては、大口径 の展開鏡面を持つマルチビームアンテナ、高出 カのトランスポンダ、搭載交換機、小型携帯端 末の開発が必要である。本論では、これらの技 術のうち、搭載用のマルチビームアンテナに注 目する。アンテナへの要求は、高利得のマルチ ビーム、周波数再利用のための低サイドローブ、 自由度の高いビーム指向方向制御及びビーム形 状制御、送信ビーム間における任意の電力配分、 冗長性のある高出力増幅器、RF電力の効率的な 放射である。要求を満たすため、アレーアンテ ナを1次放射器とする反射鏡アンテナを採用し

た。この形式のアンテナは、アクティブフェー ズドアレーと同様の働きをするものである[2]が、 設計手法が十分に確立されているわけではない。 ETS-Mの照射領域に対応して、アンテナ開口直 径、給電アレーの設置位置、アレー素子間隔を 数値計算により決定した[3]。設計とともに、字 宙環境に耐えるアンテナ給電部を形成するため にアレー素子、固体電力増幅器、ビーム形成回 路の開発を進めた。製作した各機器を組み合わ せて給電部とし構成し、電気的な動作確認を行 うとともにアンテナ全体としてのマルチビーム パターンについても実験的な検証を行った。衛 星搭載のための環境試験として熱、音響、振動 の各試験を実施し、給電部が衛星搭載として十 分機能することを確認するとともに今後の性能 予測のための解析モデルの改修を図っている。

以下、2でETS-**W**搭載の大型展開アンテナに おける給電部の位置付けとその構成を示し、3で は給電部を構成する機器の個別の性能を明らか にし、4では給電部全体としての電気特性、アン テナ全体としての放射特性、環境試験結果につ いて述べる。

2 アンテナと給電部

ETS-畑の概観は図1に示すとおりで、送信及 び受信用に2枚のアレー給電反射鏡アンテナがあ る。この鏡面は展開型の金属メッシュからでき たオフセットパラボラ鏡面で、開口径は内接円 で13m、外接円で17mになる[4]。反射鏡を照射 するのはアクティブフェーズドアレーの1次放射 器で、これらは反射鏡の焦点位置ではなく、よ り鏡面寄りの位置つまり離焦点位置に配置され ている。これは、アレー素子単独で反射鏡を照 射した時の2次放射パターン(コンポーネントビ ームという)のビーム幅を拡大することになり、 各アレー素子対応のコンポーネントビームの重 なりを実現できるので、通常の鏡面のないフェ ーズドアレーアンテナのような動作を可能にす るものである[5]。

給電部はアレー1次放射器をはじめ増幅器、ビ ーム形成回路などからなり、構成を図2に示す。 図中の点線は給電部以外のサブシステムである。 図において、送信給電ユニット(Tx unit)と受信



給電ユニット(Rx unit)とは、給電部のうちアレ -1次放射器の近くに配置しなければならない機 器を一つの筐体にまとめたもので、アンテナタ ワーの先端に取り付けられ、厳しい耐環境性が 要求される。送信給電ユニットは、アレー素子、 フィルタ、固体電力増幅器 (SSPA) からなり、受 信給電ユニットはアレー素子、フィルタ、低雑 音増幅器(LNA)からなる。ビーム形成回路はビ ームごとのRF信号が所定の放射パターンに形成 されるようにアレー素子ごとの励振振幅・位相 を実現する機能を持つ。送信、受信ともにビー ム形成回路が2台接続されているが、運用時には どちらか1台のみが動作することになっている。 また、2台を接続するために入力、出力端をハイ ブリッドにより常時並列接続している。ビーム 形成回路とハイブリッドは衛星構体内に配置さ れる。



3 給電部を構成する機器

3.1 アレー給電素子

図3に送信給電ユニットの外観を示す。1面に 31個のカップ(金属円筒)つきマイクロストリッ プアンテナ[6]からなる平面アレーが配置されて いる。アレー素子であるマイクロストリップア ンテナは、背面にハイブリッドの基板層を持ち、 その出力を2点で給電し円偏波を放射する。また、 給電はスロット結合による非接触の給電方式で あり、パッシブインターモジュレーション(PIM) の抑圧や作業効率の向上を図っている。金属円 筒は実験的検討により直径120mm、高さ40mm とした。送信周波数は、通信用として2500-2505MHz、放送用として 2535-2540MHz、受信周 波数は2655-2660MHzである。カップ付きマイク ロストリップアンテナの特性は、帯域幅4%、利 得 8.9-9.8dBi (送信)、10.3-10.8dBi (受信)、半值幅 60度、軸比1.5dB以下、隣接アレー素子との相互 結合-40dB以下、重量180グラムである。



3.2 フィルタ

送信フィルタは、固体電力増幅器とアレー素 子の間に挿入し、スプリアスや相互変調波を抑 圧するが、特に受信周波数帯への漏れ込みを抑 えることが主目的である。形式は誘電体共振器 型で、挿入損失0.3dB以下、受信周波数帯での減 衰量 70dB以上、耐電力 40W以上、設置面積 100mm×100mm、重量 300gである。受信フィ ルタは、大電力の送信波がアレー素子経由で低 雑音増幅器に入って干渉を起こすのを防ぐため に挿入する。図4に受信ユニット内に配置されて いる受信フィルタ群を示す。このフィルタは、 同軸共振型で、挿入損失0.4dB以下、送信周波数 帯(ただし通信用)での減衰量70dB以上、設置面 積180×60mm²、重量190gである。



3.3 固体電力増幅器

送信アンテナのアレー1次放射器は、いかなる ビームを形成する場合でも振幅については固定 的な励振分布を採用し、位相のみを制御するこ とにした。これはすべてのアレー素子に高出力 の電力増幅器を配置して励振振幅の自由度を確 保するよりは、アレー素子ごとに適切な電力増 幅器を割り当て、電力消費の無駄を省き重量も 軽減するという考えによる。アレー素子の励振 振幅は図5に示すとおりで、0.-3.-6dBの3段階に 設定している。固体電力増幅器は出力10Wと 20Wの2種類を開発し、それぞれ23台と8台を 使用している。3段階の励振振幅を得るのは、増 幅器の入力レベルを2段階とすることにより実現 している。これらの増幅器は、入力レベルや環 境温度に対し利得と位相の安定性を確保するよ う設計されている[7]。図6は10W 固体増幅器で、 利得55.0 ± 0.5dB、温度変化0~50℃に対する利 得温度偏差0.8dBp-p以下、利得周波数偏差 0.15dBp-p/5MHz以下、位相温度偏差19degp-p以 下、位相周波数偏差13degp-p/5MHz、雑音負荷 電力特性 17.4dB以上、設置面積 260 × 60mm²、 重量 660g である。20W 固体増幅器は、利得 57.9 ± 0.4dB、利得周波数偏差 0.14dBp-p/5MHz 以下、位相周波数偏差2degp-p/5MHz、雑音負荷 電力特性17.2dB以上、設置面積220×210mm²、



重量2500gである。





3.4 低雑音増幅器

図7に受信ユニット内に配置された低雑音増幅 器を示す。低雑音増幅器は消費電力の小さいコ ンポーネントである。受信アンテナのアレー1次 放射器としては、送信アンテナのような励振振 幅の固定化を行っても消費電力の節約にはなら



ないので、ビームごとに独立した励振振幅を与 えている。低雑音増幅器は1種類のみで、利得 44.8 ± 0.5dB、利得周波数特性 0.5dBp-p/5MHz 以 下、位相周波数特性 0.6degp-p/5MHz 以下、位相 変動 5degp-p、雑音指数 1.4dB 以下、設置面積 42 × 40mm²、重量 50g である。

3.5 ハイブリッド

本給電部では2台のビーム形成回路を併置する ため、ビームポート側(中継器に接続する側)に3 台のハイブリッド、エレメントポート側(アレー 素子に接続する側)に31台のハイブリッドを配し ている。エレメントポート側のハイブリッドの 実装に当たっては、設置面積の節約のために、8 台のハイブリッドを2段重ねの一つの筐体に入れ ている。この合体したハイブリッドを送信用は 結合器(Combiner)、受信用は分配器(Divider) という。図8にハイブリッドの外観を示す。挿入 損失は3.5dB以下、通過振幅誤差0.2dBp-p以下、 通過位相誤差5degp-p、設置面積200×70mm²、 重量360gである。



図8 ハイブリッド外観

4 給電部の総合特性

4.1 電気特性

3 で述べた機器は給電部として組み立てられ、 そのうち衛星構体内に設置した部分を図9に示 す。給電部の電気試験において、ビーム形成回 路で所定のビームを形成するための励振分布を 与え、各アレー素子近傍での放射界を測定する ことにより要求される振幅・位相になっている ことを確認した[8]。各ビームの振幅・位相の要 求に対し、アレー素子、増幅器、接続ケーブル などの利得、損失、位相の累積された誤差はす べてビーム形成回路で補正する。つまり、最終 的な残留誤差はビーム形成回路の制御分解能と

測定誤差に依存する。図10にアレー素子近傍で 測定した振幅・位相と要求値とを併せて示す。 同図(a)は送信の#1ビーム(九州方向のビーム)、 (b)は受信の#1ビームの場合である。要求値か らの偏差は、送信、受信ともすべてのビームに 対して0.5dB rms 及び4.2deg rmsであった。こ の結果は、当初の要求値である0.6dBと7.3degを 満足している。すべての電力増幅器は線形領域 で使用することになっており、そのRF出力を合 計すると355Wであった。また、給電部全体の重 量は235kgである。



4.2 放射特性

アレー1次放射器の放射パターンを平面ニアフ ィールド測定装置により測定した。この放射パ ターンは反射鏡を含むアンテナ全体の放射パタ ーンの推定に用いる。各ビーム対応で測定した 結果のうち、送信アンテナ#1ビームのアレー1 次放射器の放射パターンを図11に示す。パター ン測定とともに軸比も測定しており、1.5dB以下 であった。

反射鏡を含むアンテナ全体の放射パターンを



得る手順としては、ニアフィールドデータ処理 のバックプロジェクション機能によりアレー1次 放射器での開口面分布を求め、この開口面分布 より反射鏡面上に誘起される RF 電流を計算し、 その放射界を積分して放射パターンを得る。反 射鏡面は14個の6角形の金属メッシュによるモ ジュールから構成されるが、反射面を導体の金 属面と考え、モジュール間の空隙についても考 慮して放射パターンの解析を行った。1次放射器 の測定結果に対してこの方法を適用して得た2次 放射パターンと1次放射器について理論解析し て得た2次パターンとを比較して図12に示す。 図からメインローブ及びサイドローブの大部分 については一致していること、-25dB(送信)あ るいは-30dB(受信)等高線で差が出ていること が分かる。差の原因は、アレー1次放射器の励振 振幅・位相における残留誤差、ニアフィールド 測定における解析誤差が考えられる。これらの アンテナの2次パターンをまとめ、周波数の再利 用を行う次々隣接ビーム間のアイソレーション は送信で19dB以上、受信で25dB以上あること を確認した。また、軸比は送信、受信ともすべ



てのビームで2dB以下であった。

展開鏡面の一部分と給電部を使ったアンテナ のニアフィールド放射特性測定も実施しており、 展開鏡面の解析時のモデル化についても妥当性 を確認している^[9]。



4.3 熱特性

送信給電ユニット、受信給電ユニットは衛星 構体上のアンテナタワー東西面に搭載されるた め、衛星システムとは独立に熱制御する必要が ある。従来の静止衛星ではSSPA のような高発熱 機器は南北ミッションパネルに搭載して直接放 熱面から排熱していたが、フェーズドアレー給 電方式の場合 SSPA 出力の損失を低減するためア レー素子の近傍にSSPAを搭載する必要があり、 かつアンテナフェアリングやアンテナタワー形 状の制約から SSPA の搭載領域が大幅に制限され るため、合計31台のSSPAを高密度に搭載しな ければならない。このため、送信ユニットでの 発熱は最大約1.4kWにもなるが、ヒートパイプ によりアンテナタワー南北面に搭載した放熱パ ネルに熱輸送し排熱することにした。送信給電 ユニット内のSSPAの配置とヒートパイプの配管 を図13に示す。

図14に、アンテナタワーに給電ユニット熱モ デル(熱モデルは熱試験終了後に改修しフライト モデルとなる。)を取り付けた状況の外観写真を 示す。送信給電ユニットはタワー東面に取り付 けられ(図右側)、給電ユニット内の発熱はアン





テナタワー南北面の放熱パネル (図中央) により 排熱する。アレー1次放射器は給電ユニット内部 と断熱にして外表面をテドラカプトンフィルム で覆い単独で熱制御する。受信給電ユニットは アンテナタワー西面に取り付けられ (図左側)、 給電ユニット内部の発熱 (LNA) はユニット上面 の放熱面から排熱する。アレー1次放射器は送信 給電ユニットと同様にユニット内部と断熱にし て外表面をテドラカプトンフィルムで覆い単独 で熱制御する。

熱平衡試験はアンテナタワー、高精度時刻基 準装置用アンテナ、フィーダリンク用アンテナ 及び地球指向面ダミーを組み合わせてスペース チェンバ内で実施した[10]。このように地球指向 面のシステムの組合せで試験することにより、 給電部の熱設計を検証すると同時にシステムと の熱的インタフェースを確認することができる。



試験は定常ケースを4ケース(冬至、夏至、分点 1、分点2)、非定常ケースを2ケース(食、トラ ンスファ)設定した。外部熱入力はソーラシミュ レータにより模擬した。定常ケースは熱数学モ デルコリレーションのためのデータ取得を目的 としており、異なる軌道上熱環境での熱バラン スデータを取得した。非定常ケースは食及びト ランスファ軌道上での温度挙動を確認すること を目的としており非定常温度データを取得した。

試験結果はアレー素子、LNA 及び受信フィル タで実測温度と試験前予測温度に差があり、熱 数学モデルをコリレーションした。この結果、 コリレーションしたモデルによる試験後解析で はすべての試験ケースで予測温度との差が10℃ 以内となり、軌道上温度予測をするのに十分な 精度を有することを確認した。特にキーコンポ ーネントである SSPA については5℃以内の精度 で温度予測することができた。コリレーション したモデルを用いて軌道上温度予測解析を実施 し、打上げからミッション末期までの期間を通 してすべての搭載機器を所定の温度範囲内に維 持できることを確認した。表1に解析結果を示す。

表1 軌道上温度予測結果			
仕様と予測	動作時許容温度	非動作時許容温度	予測温度
機器	仕様値 (℃)	仕様値 (℃)	(°C)
SSPA	-10~55	-30~60	$-13\sim 45$
TX-FIL	-35~85	$-35 \sim 85$	$-20\sim38$
送信アンテナ素子部	-100~110	-100~110	-80~93
LNA	-20~60	-30~60	$-14 \sim 44$
RX-FIL	-35~85	$-35 \sim 85$	$-20\sim\!36$
受信アンテナ素子部	-100~100	$-100 \sim 100$	$-77 \sim 63$

4.4 音響試験特性

音響試験は給電ユニットが打上げ時の音響に よる振動環境に耐え得る設計であることを検証 するために実施する。給電ユニット構造モデル の音響試験状況写真を図15に示す。試験を実施 した結果、次の3点を明らかにした。

- (1)送信給電ユニット及び受信給電ユニットの試験後外観検査の結果、供試体の変形等の異常は見受けられず問題ないことを確認し、タワー搭載給電部構造モデルが音響QTレベルに耐え得ることが実証できた。
- (2) 搭載機器のうち、アレー素子、フィルタ、 10WSSPA、LNA について PSD (Power Spectrum Density) レベルのランダム振動 環境超過が見られたが、機器レベルでの 調査により、超過している周波数帯では 問題がないことを確認した。
- (3) 試験治具は使用上問題がなく、音響試験 での音響応答も実効値で2Grms以下と十 分低かった。よって、PFTも本試験治具 を使用して進めることができることが確 認できた。

4.5 振動試験特性

振動試験は給電ユニットが打上げ時の振動環 境に耐え得る設計であることを検証するために 実施する。給電ユニット構造モデルの振動試験





図15 給電ユニット構造モデルの音響試験状況

状況写真を図16に示す。試験の結果分かったこ とは次のとおりである。

- (1) 給電ユニット構造モデルが正弦波振動環 境に耐え得ることを実証できた。
- (2) 給電ユニット構造モデルが固有振動数の 要求値である50Hz以上を満たしているこ とを確認した。
- (3) 給電ユニット構造モデルの搭載機器の正 弦波振動環境を確認した。
- (4) 正弦波振動試験結果により構造解析モデ ルの改修を行い、固有振動数が数Hz以内 で一致するようになった。
- (5) 試験治具については、Z軸に関しては 150Hz以下に共振点はなく、X,Y軸に関し ては100Hz以上に共振点はあるものの共

振点のすそ野で既に加速度応答が大きく



図 16 給電ユニット構造モデルの振動試験状 況

なっていた。このため、試験治具上での 応答加速度をリミッタ制御することによ り、PFTでも本試験治具及び振動試験設 備を使用できることを明らかにした。

5 むすび

ETS-10開発のキー技術として、大型展開アン テナ鏡面を給電しマルチビームを形成する31素 子のアレー1次放射器を持つ給電部を取り上げ、 詳しく述べた。給電部の主要機器であるアレー 素子、フィルタ、固体電力増幅器、ビーム形成 回路、ハイブリッド等は製造を完了し、電気特 性・環境特性が衛星での使用に耐えることを確 認した。給電部全体としての試験を実施し、マ ルチビーム形成のためのRF信号の制御が十分な 精度で可能であること、給電部の放射パターン の測定によりアンテナ全体としてのマルチビー ムパターンについても設計どおりの特性が得ら れていることを確認した。また、環境試験とし て熱、音響、振動の各試験を実施し、給電部が 衛星搭載として機能することを確認するととも に解析モデルの改修を行い、今後の試験遂行及 び性能予測のためのデータ蓄積を図った。

参考文献

- 1 Y. Kawakami, S. Yoshimoto, Y. Matsumoto, T. Ohira, and N. Hamamoto, "S-band mobile satellite communications and sound broadcasting systems in ETS-VII", 21st Int. Symp. on Space Tech. and Science, 98-h-02, pp.1362-1367, May 1998.
- **2** R. Lo. Forti, "Advanced imaging antenna for satellite application at L-band", IEEE AP-S Int. Symp., pp.1618-1621, 1989.
- **3** K. Tokunaga, H. Tsunoda, H. Shoki, and M. Okumura, "Design optimization of phased-array-fed reflector antennas for mobile communication satellites", AIAA Journal of Spacecraft and Rockets, Vol.36, No.1, pp.105-108, Jan.-Feb. 1999.
- 4 K. Yonezawa, M. Homma, S. Yoshimoto, S. Hama, T. Ohira, N. Natori, and Y. Tsutsumi, "Outline of Engineering Test Satellite-VII (ETS-VII)", 21st Int. Symp. on Space Tech. and Science, 98-h-01V, pp.1356-1361, May 1998.
- **5** K. Ueno, "Multibeam antenna using a phased array fed reflector", IEEE AP-S Int. Symp., pp.840-843, 1997.
- **6** M. Tanaka, "Effect of the height and diameter of the cup on cup microstrip antennas", IEICE Trans. Commun., Vol.E81-B, No.8, Aug. 1998.
- 7 H. Ishida, Y. Kawakami, H. Hirose, and M. Shigaki, "Solid-state power amplifiers for the Japanese Engineering Test Satellite-VII", Sixth Int. Mobile Satellite Conf., pp.258-261, June 1999.
- 8 跡部, 上野, 奥村, 徳永, 山佐, "技術試験衛星VII型フェーズドアレーアンテナ給電部の電気特性", 2000信学総全 大, B-3-29, p.285, Mar. 2000.
- 9 上野, 跡部, 宮坂, 織笠, 奥村,"ETS-WI搭載アレー給電反射鏡アンテナの部分鏡面を用いた実証試験", 信学技法, AP2000-155, Jan. 2001.
- 10 田中, 斉藤, 奥村, 浅賀, 跡部, 上野, 辻畑, "技術試験衛星VII型大型展開アンテナ給電部熱制御系の開発試験", 44回 宇科技連合講演, 00-1F15, Oct. 2000.



上野健治 北海道工業大学情報ネットワーク工学 科教授 工学博士 衛星通信及びアンテナ工学

