ETS-Ⅲ搭載光通信基礎実験装置の性能評価

Performance evaluation of laser communication equipment onboard the ETS-VI satellite

荒木賢一 有本好徳 鹿谷元一 豊田雅宏 豊嶋守生 高橋鉄雄 Kenichi Araki, Yoshinori Arimoto, Motokazu Shikatani, Masahiro Toyoda, Morio Toyoshima, and Tetsuo Takahashi 郵政省 通信総合研究所

Communications Research Laboratory, MPT

ABSTRACT

Communications research laboratory (CRL) developed a laser communication equipment (LCE) onboard the engineering test satellite VI (ETS-VI) for establishment of basic technologies in optical intersatellite communications. The planned experiments using a ground-to-space laser link have been carried out successfully since December 1994. The paper presents an overviewed performance of the LCE in space through the experiments. Included are temperature variation characteristics in the LCE, operation characteristics of the tracking and pointing system, the communication system performance, and so forth.

<u>1.はじめに</u>小型軽量の通信装置による大容量のデータ伝送を特長とする光衛星間通信技術は、将来の宇宙開発における重要な基盤技術の一つとして、各国の宇宙開発関連機関で研究開発が精力的に進められてきている[1]。通信総合研究所(CRL)は、ETS-VI計画に

おいて光通信実験を提案し、1987年から ETS-VI本体と種々のインタフェース条件 を調整しながらETS-VI搭載用光通信基礎 実験装置LCE (Laser Communication Equipment)の開発を行ってきた [2]。 1994年8月末にH-IIロケットによって打ち 上げられたETS-VIは、当初予定の静止軌 道投入はならず長楕円の周回軌道衛星と なった [3]。3日回帰の準回帰軌道への軌 道変更などによって3日毎に2~3時間 の幅で通信実験が可能となり、CRL地上局 とETS-VIとの間のレーザリンク(距離 30,000~40,000km)を使う光通信実験は

1994年12月より開始され た。これまで双方向のレ ーザ伝送に成功するなど 世界で初めての成果を挙 げてきている。本稿では、 これまでの光通信実験で 明らかになったLOEの宇宙 での性能特性について概 要を報告する。



Fig. 1 System configuration for data acquisition

FINE POINTING SENSOR



ACQUISITION AND TRACKING PART

Fig. 2 Block diagram of the LCE



Fig. 3 Photograph and components layout of the LCE optical part

2. LCEの性能評価

Fig.1にデータ取得のための実験シ ステム構成を示している。LCE運用の ためのコマンドはNASDA筑波宇宙セン ターの中央追跡管制所経由でETS-VIへ 送られ、テレメトリはその逆の経由で CRL地上局へ送られてくる。

LCEでは光衛星間通信の基礎実験に 必要な捕捉・追尾、光行差補正、光変 復調などの機能が小型軽量な装置の中 に凝集されて実現されている。さらに、 姿勢検出、伝搬測定などの応用実験も 可能になっている。Fig. 2にLCEの機能 ブロック図を示している。LCEは、光 源として波長0.83µm、光出力30mW (peak power)の半導体レーザ(LD)、光 アンテナとして75nm径のガリレオ式望 遠鏡(倍率15)、約±1.5度の範囲を指 向できる2軸ジンバル指向機構を持っ ている。受信光は波長0.51µmのアル ゴンレーザ光を前提としており、 1Mbpsの双方向光通信が可能である。 Fig.3にLCE光学部の外観及び内部のレ イアウトを示している。



in the LCE

2.1 温度制御系

Fig.4にLCE各部の温度変化の 例を示している。宇宙空間に露 出されるLCE光学部のベースプレ ートには温度制御のためのパネ ルヒータが取り付けられている。 サーモスタットによるヒータ回 路のオンオフによって、ベース プレートの温度規定点の温度 (Fig. 4の'LCE'で示されている 曲線)が2~9度の範囲になる ように制御される設計となって いる。図は温度制御が正常にな されていることを示している。 しかし、地上設計・解析による 予想よりはその制御周期が約半 分の約35分となっている。周 回軌道になっため熱入射量の変 化が静止衛星の場合と異なって いることによるものと考えられ るが、これも含め全体の熱解析 と評価は今後の課題である。

2.2 テレメトリ/コマンド系

コマンド送信によるLCEの制御、テレメトリ受 信によるLCEのモニタはこれまでの実験を通じて 正常に行われていることが確認されている。 CRL地上局からETS-VIヘコマンドを送信しそのア ンサバックを得るまでの時間は平均的に約4秒 になっており、その半分の時間でLCE状態を制御 できていると考えられる。LCEでは高速のデータ を取得するために、高速サンプリングしたデー タを一旦内蔵メモリに蓄積しその後衛星システ ムのフォーマットである1秒毎のテレメトリと して送信する機能を有しているが、250Hz帯域 APD出力データを始め各種の高速データを取得し ている。

2.3 捕捉・追尾・指向系

ロンチロック機構の不完全解放により2軸ジ ンバルの駆動範囲が一部制限されている。 Fig.5にジンバル駆動角度指定可能範囲の調査結 果を示している。通信実験には差し支えない駆 動範囲が確保されている。Fig.6に粗追尾センサ CCD、精追尾センサQDで受信される光レベ ルの変動を示している。受信光レベルの変動が あるときは、安定した光ビームの追尾及び指向







Fig. 6 Received light level variation at a CCD and a QD of the LCE

はできないものの、追尾や受 信方向の角度に関するデータ 取得した。Fig.7に捕捉及 び粗をしたしてした よる、制御モンサCCDに よる、制御モードを、自動追尾 モードを、自動追尾 モードに切り替えさら自動 追尾の当たたには、の のしていることになる。自動 追尾の追尾精度が達成されてい る。

2.4 光通信系

レーザ送信系は、地上試験 で測定されたと同様な光ビー ム[4] 及び光変調波形が送信さ れている。Fig.8に地上で受信 されたダウンリンク光波形を 示す。マンチェスタ符号で変 調された波形が正確に受信さ れている。受信光の光検出器 APDにおける出力をみるとS/N は良好であることがわかる。 LCEの受信復調系ではAPD光検 出器によって地上からのレー ザが受信され間欠的にはBERが 測定されており、動作は正常 であると判断している。 **3.**おわりに



Fig. 7 Angular output of a CCD coarse tracking sensor



Fig. 8 Wave form of downlink light from the LCE detected by an APD receiver

本稿では、これまで得られているデータの一部に基づいてLCEの性能に関して述べた。現 在、実験が進行中であり、取得データの定量的な解析をもとにしたLCEの詳細な性能評価は 今後の課題として残されている。LCEによる世界で初めての地上-衛星間光通信実験は、将 来の光によるデータ中継システムの開発に役立つと考えられ、内外からその成功に多くの 期待が寄せられている。なお、標高約2,300mにある光学施設を用いたNASA/JPLとの国際共 同実験も予定されており、LCEの評価に役立つ多くのデータが得られるものと期待している。

ETS-W、LCEの運用調整の労をとって頂いている宇宙開発事業団ETS-Wグループを始め中 央追跡管制所の関係各位に感謝する。

[参考文献] [1]古濱,応用物理,<u>62</u>,9,p.907,1993. [2]荒木他,通信総研季報,<u>40</u>, 2,p.153,1992. [3]田中他,1995信学全大,B-138,1995. [4]K. Inagaki et al., Proc. SPIE, <u>1866</u>, 1993.

140