日本空间光通信技术的发展状况*

尹道素** 皮德忠

(电子科技大学应用物理所 成都 610054)

【摘要】 日本是在空间光通信领域发展最为迅速的国家,它利用装载于 ETS-VI 卫星上的 LCE 系统,建立起了卫星与地面站间的光通信链路,并进行了大量的研究和试验,为空间光通信技术的实用化打下了坚实的基础。文中就日本空间光通信技术的发展及 ETS-VI 系统作了较为详细的介绍。

关键词 空间光通信; 光链路 工程测试卫星; 通信研究实验室中图分类号 TN929.1

日本是世界上最早开始进行空间光通信技术研究的国家之一,根据近年的研究状况来看,日本基本上是在对两个自由空间光通信系统进行研究和试验,一是由日本航天局(NASDA)支持的安装于 OICETS 卫星上的 LUCE(Laser Utilizing Communication Equipment)系统,另一个则是由邮电部通信研究实验室(CRL)研制的安装于 ETS-VI 的 LCE(Laser Communication Equipment)系统。本文对这两个系统的研究作较为详细的介绍。

1 NASDA 的研究

日本航天局支持的安装于 OICETS 卫星上的 LUCE 系统,其目的是实现卫星间的光通信敛路。这项计划始于 1985 年,1987 年开始系统中的关键技术一跟瞄技术的研究。1993 年 1 月,NASDA 与 ESA (欧洲宇航局) 建立了国际合作关系,并建立了项目组,确定 NEC 为研究单位。

NASDA 计划于 1998 年发射载有 LUCE 系统的 OICETS 卫星,并在 OICETS 卫星与 ESA 的 ARTEMS 卫星间建立光通信链路。在日本的这项轨道内实验计划(IN—ORBIT Experiment Plan)中,主要研究以下内容: 1)研究光学器件在太空中的性能。如半导体激光器(LD)、电荷耦合器件(CCD)、雪崩光电二极管(APD)、四象限探测器(QD)等; 2)进行捕获、跟踪、瞄准(ATP)实验; 3)用 ESA 的 ARTEM IS 卫星进行通信实验,测试通信误码率; 4)OICETS 卫星与地面站间的光链路实验。目前,正在进行 LUCE 的工程模型计划,主要是对各部分进行温度和机械冲击方面的检测,对 LD、APD、CCD、QD等也进行了可靠性检测。

2 ETS-VI/LCE 系统

日本的另一个研究机构是邮电部的通信研究实验室,从 70 年代初开始着手空间光通信技术的相关工作,目前主要从事卫星的光学跟踪和地面与卫星间激光传输技术的研究。1987 年开始研制空间光通信基础实验系统 LCE,先后制作了面包板模型(BBM)、结构动态模型(SDM)、热动态模型(TDM)、系统工程模型(SEM),1990 年开始制作工程飞行模型(EFM)。LCE 的研制于 1993 年全部完成,装载于 1994 年发射的 ETS-VI 技术试验卫星上,其主要性能指标如表 1 所示。LCE 主要部件包括: 双轴万向支架、望远镜、精定位装置(FPA)、光程差校正装置(PAA)、扩束器、通信用 LD、APD、调制/解调器、数据处理器和一些控制。FPA 有两个小副镜,受陀螺控制; PAA 也有两个小副镜,受压电器件控制,这种结构保证了系统对特殊环境的适应性。LCE 装置中,光学部分重 13 kg,长 60 cm,附在卫星上地球定位仪的一侧(卫星外侧)

¹⁹⁹⁸年7月15日收稿

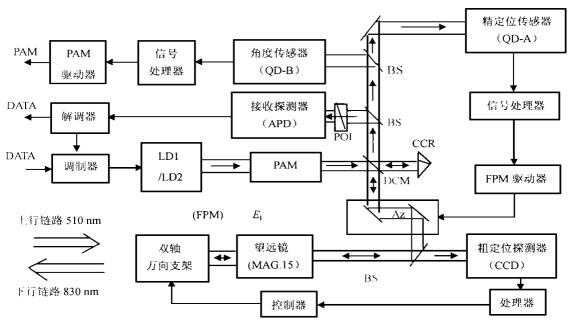
^{*}国防科研基金资助项目

^{* *}女 30岁 博士 讲师

有一个长的护翼,保证其不受电磁波的干扰和太阳的辐射。电路部分则在卫星内部,分为四个 盒子,即 $LCE - E_1 \sim E_4$, E_1 包括通信控制电路; E_2 包括数据处理器、遥测和控制接口电路; E_3 是跟踪控制电路; E_4 是电源,包括 DC-DC 转换器。LCE 系统框图如图 1 所示。

重 量/ kg	22 4	捕获\跟踪\瞄准		
功 耗/Wmax	90. 4	捕获\粗跟踪		
望远镜直径/ cm	7. 5	传 感 器	CCD	
增 益/ dB	11. 8	捕获范围/ (°)	±1.5	
发 射	端	视场角/mrad	8	
激光器	LD (AlGaAs)	精 度 µ rad	32	
波 长/ µm	0.83	灵敏度/dBm	-63. 7	
平均输出功率/ mW	18. 3	精 跟 踪		
光束散角/ # rad	30/60	传 感 器	QD	
码 率/ Mbps	1. 024	跟踪范围/mrad	±0. 4	
调制方式	强度调制	视场角/mrad	0. 4	
接收	端	精 度/ µrad	2	
波 长/4m	0.51	灵 敏 度		
探测器	Si— APD	光程差	校正	
视场角/mrad	0. 2	范围/ μrad	>±100	
		分辨率/ #rad	2	

表 1 LCE 主要性能指标



FPM: 精定位机械; PAM: 光程差校正机械; BS: 分束器; POL: 偏振器; DCM: 四分器; CCR: 角反射器 图 1 LCE 系统框图

LCE 具有如下功能:收发激光束、高精度光束控制、光程差校正、卫星空间方位角控制、 光通信和传播实验。LCE 没有信号输入系统,上行链路传送的信号被解调后直接送到下行链路 的调制器,LCE 的各种信息,如 CCD 信号电平、上行链路 BER 等,通过下行链路又传到地面站。系统地面站设在东京,采用直径为 $20~\mathrm{cm}$ 的射电望远镜为发射天线,直径 $150~\mathrm{cm}$ 的射电望远镜为接收天线,该地面站也具有高精度的跟瞄和光程差校正功能。光程差校正机械装置 (PAM) 偏转角度范围大于 $300~\mu_{\mathrm{rad}}$,分辨率为 $2~\mu_{\mathrm{rad}}$,PAM 的精确控制使光束特性能通过地面接收机测试,信号光采用曼彻斯特码脉冲调制,信标光用 $8~\mathrm{kHz}$ 的信号进行 $20~\mathrm{km}$ 的幅度调制。由于 ETS-VI 卫星在发射过程中末级推动引擎发生故障,使卫星未能进入预定的同步轨道,使光链路严重地受范爱伦辐射带的影响。为了更好地进行试验,在美国的加州建立了另一个光学地面站 TMF($Table Mountain Facility),其发射天线是直径为 <math>60~\mathrm{cm}$ 的望远镜,接收天线是直径为 $120~\mathrm{cm}$ 的望远镜,系统装有大气能见度监测器,卫星姿态控制由美国宇航局(NASA)担任。LCE 与地面站间通信链路如图 $2~\mathrm{fm}$,其设计指标见表 $2~\mathrm{cm}$

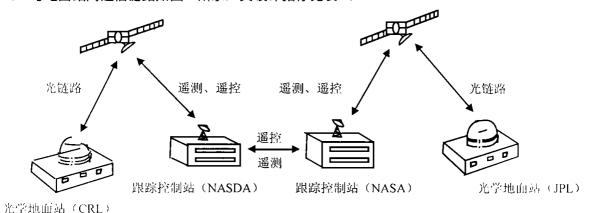


图 2 LCE 与地面站间的通信链路 表 2 LCE 和地面站之间的通信链路设计指标 $^{1)}$

次 2 DOD 4126周如之门加速自使超及71日初							
	上行链路	下行链路					
发端参数							
激光功率 (平均)	4 W 30. 0 dBm	13. 8 M w 11. 4dBm					
发射效率/dB	-4.0	- 5. 8					
天线增益/dB	109. 0	105. 5					
光束散角/ #rad	20	30					
定位偏移衰减/dB	3. 0	- 1. 5					
通道参数							
空间衰减/dB	- 299. 3	- 295. 2					
大气衰减/dB	-3.0	-3.0					
接收参数							
天线增益/dB	113. 2	135. 0					
天线孔径/cm	7. 5	150					
发射效率/dB	-11.0	- 1. 7					
接收功率/dBm	-62 1	- 55. 3					
接收灵敏度/dBm	-62 O	- 58 0					
功 率 裕 量/ dB	0.1	2. 7					

注: 1) 距离: 37 800 km 码率: 1.024 Mbps BER: 10⁻⁶

运用 ETS-VI/LCE 主要作以下关键技术研究:

- 1) 捕获和跟踪:
- 2) 双工通信: ETS-VI 卫星和地面站之间的通信实验,采用强度调制、直接探测技术,其 上行和下行链路码率均为 1.024 Mbps;
- 3) 卫星空间方位角测量:根据信标光的定位误差引起转动(轴)误差、信标光的偏振方式引 起偏转(轴)误差的特性,测量卫星的空间方位角。这个实验将提供有关卫星高频振动的信息;
 - 4) 光束传播特性: 测量上、下行链路的接收功率, 估算光束在空间的传播特性;
- 5) 光学器件在太空环境中的性能测试: 主要测试 CCD、LD、APD 等光学器件在太空中的 使用寿命及性能。

			表 3 LCE	进行的主要实	验记录				
	实验	时间/	起止时间⁄	持续时间/	总时间/				
	序号	月.日	小时:分~小时:分	小时:分	小时:分	il ak			
	与 CRL 地面间的实验								
	CRL03	12 07	20: 55~26: 00	5: 05	12: 32	双向激光传输			
	CRL21	4. 12	14: 59~17: 57	2: 58	67: 57	白天捕获			
	CRL25	6 08	8: 57~19: 50	10: 53	89: 41	地球背景辐射测量			
	CRL74	12 25	22: 30~2: 33	4: 03	309: 15	LD2 故障			
	CRL86	2 14	17: 49~19: 41	1: 52	340: 41	螺旋扫描			
	CRL92	3. 21	17: 44~18: 38	0: 54	349: 13	双轴万向支架故障			
	CRL93	3. 24	17: 27~18: 44	1: 17	350: 30	失去初定位自动跟踪功能			
	CRL 108	5. 26	13: 25~16: 45	3: 20	372: 15	E2 数据捕获			
	CRL115	7. 04	10: 29~13: 32	3: 03	383: 43	最后一次实验			
与 JPL 地面间的实验									
	JPL01	11. 02	10: 51~15: 07	4: 16	4: 16	GOLD 第一阶段开始			
	JPL03	11. 08	19: 45~24: 55	5: 10	13: 22	双向激光传输			
	JPL10	12 08	17: 28~23: 01	5: 33	44: 03	E2 数据捕获			
	JPL15	1. 13	14: 59~20: 48	5: 49	69: 40	GO LD 第一阶段结束			
	JPL16	3. 22	12: 14~15: 44	3: 30	73: 10	GOLD 第二阶段开始			
			15: 49~17: 40	1: 51	75: 01	CCD 故障			
	JPL28	5. 12	09: 28~13: 33	4: 05	123: 03	白天捕获			
	JPL32	5. 27	08: 11~12: 48	4: 37	140: 33	GOLD 第二阶段结束			

LCE 总的运行时间为

383: 43 (CRL) + 140: 33 (JPL) = 524: 16

LD 总的使用时间为

LD1 92: 02 (CRL) +119: 26 (JPL) =211: 28;

55: 01 (CRL) + 0: 30 (JPL) = 55: 31 LD2

ET-VI 卫星由 NASDA 干 1994 年 8 月 28 日发射,同年 12 月建立起 LCE 与 CRL 地面站间 的光链路,在 1995 年 11 月至 1996 年 5 月期间,还同美国 JPL 的 TM F 进行了间断性的通信实 验, 其主要实验及进行时间如表 3 所示。由于卫星出现了严重故障, 已于 1996 年 7 月结束了它 的在轨生涯,对 LCE 的试验也就随之终止。尽管如此,该系统仍获得了一些重要的实验成果:

- 1) 实现了ETS-VI 与地面站间的双工光通信, 距离大于40 000 km;
- 2) 星载光通信装置的运行状况同预先的设计一致;
- 3) 演示了窄光束的信息传输技术,无论白天还是晚上均能实现地面站到卫星的光传输;
- 4) 获得了大量的实验数据,包括光学终端特性、上行下行链路光束传播特性、通信特性、 地球背景光特性等:
 - 5) 利用 JPL的 TMF 进行了国际合作实验研究。

其定位均方误差为 30 m rad, 每次实验开始前要进行 12 min 的修正。虽然有如此困难,但 LCE 仍工作良好,并获得了一些初始结果。在最近的一次试验中,其上行链路的误码率已降为零。实验还验证,开环状态下卫星的抖动比在闭环状态下要明显,也就是说,闭环可以补偿卫星的抖动误差,使定位精度提高。

日本还将在近期开展以下有关空间光通信技术的研究:

- 1) 分析、处理通过 ETS-VI 获得的实验数据;
- 2) 深入研究整个实验系统的性能,以推动未来光通信系统的发展;
- 3) 研制一种更轻更小型的光通信装置:
- 4) 利用自适应光学,研究激光大气通信系统,其通信码率大于 10 Gbps。

3 展望

几年前,一些专家认为深空卫星通信链路采用激光有极大的优越性,LEO-GEO 和 LEO-LEO 链路也有采用激光的必要,但却认为 LEO—地面站的通信链路只能采用微波。然而在 1995 年日本成功地进行了 GEO—地面站光链路的演示实验,实现了地面站对 GEO 的跟瞄。俄罗斯研制的地面站通信系统,在相距 3.8 km 的两站之间,成功地实现了连续 3 年的全天候通信。从而证明了 LEO—地面站之间仍可用激光建立通信链路,打消了多年来支持自由空间激光通信的人们的担心,即未来卫星通信激光链路网的高码率通信的瓶颈将是 LEO 与地面站之间的微波通信。

由于早年的研究主要由政府和军方支持,其应用面受到了一定的限制。近年来,工业和商业发展的需要大大推动了自由空间光通信技术的研究进展,目前已基本完成了各项关键技术的演示实验。专家估计,自由空间光通信技术将在本世纪末首先在 LEO—地面站的通信链路中进入实用化,并在 2010 年内实现 GEO—LEO 的激光通信。

参考文献

- 1 Araki T , Nakamori S , Hisada Y *et al* . Present and future of cptical intersatellite communication research at the national space development agency of Japan (NASDA) . SPIE, 1994, 2 123: $2 \sim 13$
- 2 Nakagawa K , Yamamoto A. Preliminary design of laser utilizing communications equipment (LUCE) installed on optical Inter-orbit communications engineering test satellite (OICETS). SPIE, 1995, 2 381: 14~25
- 3 Arimoto Y , Toyoshima M , Toyoda M *et al* . Preliminary result on laser communication experiment using (ETS-VI) . SPIE, 1995, 2 381; 151 \sim 159
- 4 Shikatani M , Yoshikado S , Arimoto Y *et al* . Optical ntersatellite link experiment between the earth station and ETS—VI. SPIE, 1990, 1 218; 2 ~12
- 5 Komukai, Toshibacho, Saiwaiku *et al*. Performance evaluation of laser communication equipment on board the ETS—VI satellite. SPIE, 1996, 2 699; 52 ~60
- 6 Toyoda M, Toyoshima M, Takahashi T. Ground to ETS-VI narrow laser beam trassmition, 1996,

- 2 699: 71~80
- 7 Toyoshima M , Fukazawa T , Toyoda M *et al* . Measurements of background noise from the earth sur—face using the ETS—VI/LCE. SPIE, 1996, 2 699; 93~102
- 8 Jeganathan M , Ttoyoshima M . Data analysis results from the Gold experiments. SPIE, 1997, 2 990: $70 \sim 81$
- 9 Araki K, Toyoshima M, Takahashi T *et al*. Experimental operations of laser communication equipment on board ETS—Visatellite. SPIE, 1997, 2 990: 264 ~275

Development of Free-space Laser Communications of Japan

Yin Daosu Pi Dezhong
(Institute of Applied Physics, UEST of China Chengdu 610054)

Abstract Japan develops rapidly in the field of free—space laser communications. By using the ETS—VI/LCE system, an optical link between GEO and optical ground station is established. The data and results obtained from the system accelerate the application of free—space laser communication technique. This paper summarizes the development of free—space laser communications of Japan and its ETS—VI/LCE system.

Key words space laser communications; optical link; engineering satellite test; communication research lab