文章编号:1001-9014(2024)05-0696-07

DOI:10. 11972/j. issn. 1001-9014. 2024. 05. 013

# 高海拔1.2 m 望远镜的瓦级皮秒激光空间 目标测距研究

阳 宇<sup>1,2</sup>, 龙明亮<sup>1\*</sup>, 张海峰<sup>1,2,3\*</sup>, 张晓祥<sup>3,4</sup>, 黄星旻<sup>4,5</sup>, 丁 洁<sup>2</sup>, 李 朴<sup>1</sup>, 邓华荣<sup>1</sup>, 张忠萍<sup>1,3</sup>

(1. 中国科学院上海天文台,上海 200030;

2. 河北工业大学先进激光技术研究中心,天津 300401;

3. 中国科学院空间目标与碎片观测重点实验室,江苏南京210008;

4. 中国科学院紫金山天文台,江苏南京210008;

5. 中国科学院紫金山天文台青海观测站,青海 德令哈 817000)

摘要:高精度的空间碎片测量,可以提供更精确的碎片目标实时信息,增强卫星对空间碎片的规避预警实效性。通 过对青海口径1.2m量子通信望远镜(海拔3200m)进行改造,采用单脉冲能量1.2mJ、重复频率1kHz皮秒激光开 展了卫星激光测距(SLR)与空间碎片激光测距(DLR)试验,其中合作卫星的探测范围由低轨扩展至同步轨道,测距 精度优于2cm;空间碎片目标测量最远距离1620.5km,雷达散射截面积(RCS)为2.41m<sup>2</sup>,测距精度达到10.64cm, 实现了单套激光器系统既可开展合作目标厘米级高精度测距,又可实现空间碎片观测。这是目前为止国际首次采 用高重频低功率激光测距系统实现对空间碎片目标高精度测量,体现了皮秒激光及高海拔大口径望远镜测量优 势,为我国西部开展空间目标的激光测距提供参考,以及为空间碎片激光测距系统选址与空间碎片监视能力的提 升提供了有效途径。

**关 键 词:**空间碎片;卫星激光测距;单光子探测;高海拔;皮秒激光 中图分类号:TN206 **文献标识码**: A

# A study of watt-scale picosecond laser space target ranging for a 1.2 m telescope at high altitude

YANG Yu<sup>1,2</sup>, LONG Ming-Liang<sup>1\*</sup>, ZHANG Hai-Feng<sup>1,2,3\*</sup>, ZHANG Xiao-Xiang<sup>3,4</sup>, HUANG Xing-Min<sup>4</sup>, DING Jie<sup>2</sup>, LI Pu<sup>1</sup>, DENG Hua-Rong<sup>1</sup>, ZHANG Zhong-Ping<sup>1,3</sup>

(1. Shanghai Astronomical Observatory, Chinese Academy of Sciences, Shanghai 200030, China;

2. Center For Advanced Laser Technology, Hebei University of Technology, Tianjin 300401, China;

Key Laboratory of Space Object and Debris Observation, China Academy of Sciences, Nanjing 210008, China;
Zijinshan Observatory, Chinese Academy of Sciences, Nanjing 210008, China;

5 Qinghai Observatory, Zijinshan Observatory, Chinese Academy of Sciences, Delingha 817000, China)

**Abstract**: High-precision space debris measurements can provide more accurate real-time information on debris targets and enhance the effectiveness of satellite avoidance warnings for space debris. Through the modification of the 1.2 m aperture quantum communication telescope (altitude 3200 m) in Qinghai Province, the satellite laser ranging (SLR) and space debris laser ranging (DLR) experiments were carried out by using a single pulse energy of 1.2 mJ and a repetition rate of 1 kHz picosecond laser, in which the detection range of cooperative satellites has been extended from Low Earth Orbit to Geosynchronous Eearth Orbit, and the ranging accuracy was better than 2 cm. The maximum distance of space debris target measurement is 1620.5 km, the radar cross section (RCS) is 2.41 m<sup>2</sup>, and the ranging accuracy

**收稿日期**:2023-12-07,修回日期:2024-06-19 **Received date**:2023-12-07,**Revised date**:2024-06-19 **基金项目**:国家自然基金(12003056);科工局民用航天技术预先研究项目(D010105)

Foundation items: Supported by the National Natural Science Foundation of China (12003056); Civil Space Technology Advance Research Project of the Bureau of Science and Industry Foundation of China (D010105)

作者简介(Biography):阳宇(2000—),男,安徽安庆人,硕士研究生,主要研究领域为卫星/空间碎片激光测距,E-mail;oy17855685652@126.com \*通讯作者(Corresponding author): E-mail:F\_CEO\_beifeng@126.com;hfzhang@shao.ac.cn

reaches 10. 64 cm. A single laser system has been realized, which can not only carry out centimeter-level high-precision ranging of cooperative targets, but also realize space debris observation. This is the first time in the world to use high repetition frequency and low power laser ranging system to achieve high precision measurement of space debris targets, reflecting the advantages of picosecond laser and high-altitude large-aperture telescope measurement, providing reference for developing space target laser ranging in western China, and providing an effective way for space debris laser ranging system site selection and space debris monitoring capability enhancement.

Key words: space debris, satellite laser ranging, single photon detection, high altitude, picosecond laser

## 引言

自1957年前苏联向太空发射了第一颗人造卫 星,航天航空得到快速的发展。时至今日,累计发 射的卫星数量已经突破了20,000<sup>[1]</sup>。近些年来, SpaceX,Telesat和Google等企业将上万颗卫星送入 太空轨道,对地球轨道资源造成巨大冲击。然而目 前在轨运行可控卫星仅为5%,废弃的卫星及空间 碎片占据了大量的空间轨道资源,并伴随着后续碰 撞,形成更多的碎片垃圾,这对在轨航天器会造成 极大的影响<sup>[1-4]</sup>。

截至目前, 欧空局(European Space Agency, ESA) 对空间碎片与航天器的碰撞预警年平均超过 50次, 碰撞避免机动在2018年更是达到22次。据 美国军方统计, 平均每天将有21次潜在的空间碰撞 事故, 国际空间站也曾数次变轨躲避太空垃圾<sup>[5-6]</sup>。 因此, 为保证在轨航天器的稳定运行, 需要通过对 空间碎片的位置信息进行实时精确测量, 来对碎片 进行预警规避, 从而降低航天器的碰撞风险。激光 具有方向性好、发散角小、抗干扰强等特点, 受大气 传播延时影响小, 适合远距离目标高精度测量, 采 用激光对空间碎片进行实时测量, 能够有效提升碎 片轨道的测定精度, 对加强航天器碰撞预警能力具 有重要作用。

空间碎片的测量系统普遍采用百赫兹纳秒级激光器系统,输出功率最高达百瓦量级,例如2019年,奥地利Graz测距站采用532 nm纳秒激光器进行碎片观测,重复频率200 Hz,平均功率16 W,率先在白天实现了空间碎片激光测距<sup>[7]</sup>。欧空局最新空间碎片激光测距设备IZN-1采用1064 nm纳秒激光器,重复频率200 Hz、脉冲能量约180 mJ,可对1400 km高度的小尺寸碎片目标进行测量<sup>[8]</sup>。国内云南天文台基于超导纳米线单光子探测技术实现了轨道高度约1000 km、RCS小于0.05 m<sup>2</sup>的空间碎片的探测,激光重频100 Hz,输出功率约200 W<sup>[9]</sup>。上海天文台基于60 cm卫星激光测距系统,利用532

nm 纳秒激光器实现了 1 300 km 高度下 RCS 为 1 m<sup>2</sup> 的碎片观测,重复频率 200 Hz,输出功率 60 W,测量 精度为厘米级<sup>[10]</sup>。然而,百赫兹纳秒激光器测距系 统的回波密度难以继续提升,限制了碎片的测量能 力。为进一步探索系统的碎片测量能力,上海天文 台提出发展皮秒脉宽空间碎片激光测量技术,利用 皮秒激光的大气传输特性,提高空间碎片测量的 精度<sup>[11-12]</sup>。

本文从激光雷达的回波光子理论出发,分析了 高重频皮秒激光系统对探测能力的影响,并通过对 青海站1.2m量子通信望远镜系统进行改造,配置 激光发射系统、接收终端系统、以及测距控制系统 等,应用单脉冲能量1.2mJ、重复频率1kHz皮秒激 光测距系统成功实现了不同轨道高度的在轨合作 卫星和空间碎片激光测距试验,展现了我国西部地 区在激光测距方面具有极佳的地理环境优势。

## 1 测距回波分析

卫星激光测距是利用激光脉冲在卫星与地面站之间往返飞行的时间来获得来两者的距离值,由于激光传输受大气的影响,其回波十分微弱,往往都是单光子量级<sup>[13-14]</sup>,根据文献[13]中的激光雷达方程,合作目标和碎片目标的回波光子数用*n*<sub>1</sub>,*n*<sub>2</sub>可分别表示为:

$$n_{1} = \frac{16}{\pi^{2}} \cdot \frac{\lambda \eta_{q}}{hc} \cdot \frac{E_{t} A_{s} A_{r}}{R^{4} \Omega_{t} \Omega_{s}} \cdot T^{2} \cdot K_{t} \cdot K_{r} \cdot \alpha \qquad , \quad (1)$$

$$n_2 = \frac{\lambda \eta_q}{4\pi hc} \cdot \frac{E_t \sigma A_r}{R^4 \Omega_t^2} \cdot \rho \cdot T^2 \cdot K_t \cdot K_r \cdot \alpha \cdot \cos \beta \qquad (2)$$

式中 E,为发射激光的能量,λ为激光发射波长,η,为 探测器的探测效率,A,和A,分别表示目标有效反射 面积和望远镜有效接收面积,σ为碎片目标散射横 截面积RCS,R为目标距离,Ω,和Ω,分别为发射激光 和经反射回波的发散角,T为单程大气透射率,K,和 K,为发射系统和接收系统的光学效率,α为大气衰 减因子,ρ为碎片目标反射率,β表示碎片辐射方向 与表面法线的夹角。回波光子的探测采用单光子 探测器,其光电转换产生的光电子数服从泊松分 布,单位时间内的回波平均点数D满足:

$$D = f \cdot \exp\left[-\left(n_3 + n_4\right)\right] \cdot \left[1 - \exp\left(n\right)\right] \quad , \quad (3)$$

其中 $n_3$ 、 $n_4$ 为背景光噪声产生的光电子数以及探测器自身暗噪声光电子数,n为空间目标的回波光子数。结合上式(1)~(3)可以看出,提高发射激光的重频f和单脉冲能量 $E_i$ ,能够有效提升碎片探测的回波光子数,这也从理论上解释了kHz纳秒激光测距系统具有更好的测距能力。

根据青海观测站测距系统,在式(3)中待入λ= 532 nm,h=6.626 069 3\*10<sup>-34</sup> J•s,c=3\*10<sup>8</sup> m/s,取η<sub>q</sub>= 40%, T=0.6, A<sub>i</sub>=1 m<sup>2</sup>, K<sub>i</sub>=K<sub>i</sub>=0.6, α =0.1, Ω<sub>i</sub>=30 µrad,Ω<sub>s</sub>=30 µrad,对于合作目标,取距离R<sub>i</sub>=36 000 km,有效反射面积A<sub>s</sub>=0.1 m<sup>2</sup>;对于碎片目标,取ρ= 0.1,σ=1 m<sup>2</sup>, R<sub>2</sub>=1 000 km。夜间观测时,噪声可近 似忽略不计,得到合作目标和碎片目标的回波光子 数可分别为n<sub>i</sub>=1.983 8,n<sub>2</sub>=1.472 1×10<sup>-4</sup>。因此采用 千赫兹皮秒测量系统,碎片目标在 RCS 为1 m<sup>2</sup>对应 的每秒回波平均点数 D<sub>2</sub>仅为 0.147,这对于单光子 探测器来说,难以探测到来自空间碎片返回的光信 号,因而,不得不考虑激光传输路径的效率,特别是 高海拔为激光传输带来的优势。

### 2 1.2 m激光测距系统

1.2 m空间光学望远镜位于中国青海省德令哈市紫金山天文台青海观测站,海拔3200 m,主要用于量子通信及天文成像。望远镜采用R-C式光学设计,具有近衍射极限的成像质量,并通过复合轴跟踪控制策略,实现高精度和高带宽的目标跟踪。此外其接收系统配备有两个接收终端接口,分别用于量子通信和天文观测,通过第三反射镜进行光路切换,实现不同模式的终端信号接收。

#### 2.1 测距系统改造

为开展空间目标激光测距实验,需要对1.2 m 量子实验望远镜的光路系统、发射端和接收端进行 相应的改造。光路系统改造如图1(a)所示,在原有 望远镜基础上安装发射望远镜,用于激光的准直发 射,同时搭建Coude光路和对接光路,引导激光束从 光学平台进入发射望远镜,经过6倍扩束后由20 cm 口径发射镜筒出射。激光光源则采用中心波长为 532 nm的皮秒激光器,输出功率1.2 W,重复频率为 1 kHz,脉冲脉宽30 ps,可开展卫星激光测距与空间 碎片测距。接收终端箱光路如下图1(b)所示,其中 探测器采用APD单光子探测器,安装在1.2m望远 镜的天文观测焦点,靶面500μm,量子效率40%。 在完成激光测距系统的发射望远镜、接收终端、激 光器等器件的安装与连接后,再进行系统的集成 调试。



图1 1.2 m 量子望远镜改造:(a) 发射望远镜安装;(b) 终端 接收系统

Fig.1 1.2 m Quantum telescope modification: (a) Launch telescope installation; (b) Terminal receiving system

#### 2.2 激光测距过程

图2所示为青海1.2m望远镜系统的碎片激光 测距的流程框图,从计算机控制系统下载目标轨道 预报参数,经计算机处理转换为可执行文件,随后 计算机系统根据轨道预报控制望远镜机架进行跟 踪,并在编码器的反馈下实现对测量目标的精确跟 踪和瞄准,同时由接收系统的CCD相机实时监测碎 片位置。此时观测人员发出点火指令,皮秒激光器 输出激光信号,通过折反式光学系统和望远镜光路 系统,向待测目标发射,同时光电二极管PIN接收激 光发射脉冲信号,经恒比定时器送至并事件计时 器,作为事件计时器的开门信号,计算机终端记录 主波时刻;碎片目标的激光回波信号经接收系统传 送至单光子探测器APD上,通过电平转换关闭事件 计时器,获得回波时刻,事件计时器时间数据将上 传至处理系统,系统根据激光往返飞行的时间差, 计算出测量目标和地面站之间的距离。为避免其 他噪声光对单光子探测器产生干扰,通过时钟信号 精准控制 APD 探测器的开门时刻,同时在探测器前 面安装一块2 nm带宽的滤波片进行光谱滤波,以滤 除杂散光。



图 2 空间目标激光测距系统框图

Fig. 2 Block diagram of space targets laser ranging system

#### 3 测量结果

通过国际激光测距服务组织(ILRS)提供的卫 星目标轨道预报以及北美防空司令部(NORAD)的 Space-Track 网站(网址 https://www.space-track. org)公布的空间碎片轨道参数获得各卫星与空间碎 片目标预报,经计算机处理后输入到伺服系统,控 制望远镜对目标进行跟踪,CCD相机负责实时监测 目标在相机视场中的位置,并通过微调跟踪使目标 稳定在CCD视场中的指定位置<sup>[10]</sup>。此时,激光信号 由6倍发射望远镜发射,光束指向如图3所示,亮点 为观测目标,光尖部分较为清晰,光束能够准确的 对目标进行跟踪瞄准。



图 3 发射光束与目标跟瞄 Fig. 3 Transmitting beam and target tracking

#### 3.1 合作目标测量

合作目标装有角反射器,可以将地面发射的激 光信号反射回地面,从而能够有效提高测量目标的 回波信号强度。本实验基于单脉冲能量1.2 mJ的 千赫兹皮秒激光测距系统对不同合作目标进行观 测,测量高度涵盖低轨(LEO)、高轨(HEO)和同步轨 道(GEO),测量结果如表1所示,测距精度大多优于 2 cm,部分合作目标的精度可达毫米级。

#### 表1 卫星激光测距测量结果统计

# Tab.1 Statistics of satellite laser ranging measurement results

目标序号	目标卫星	轨道高度	测量精度
1	Galileo101	高轨	1.28 cm
2	Galileo102	高轨	1.41 cm
3	Qzs2	同步	0.96 cm
4	Galileo206	高轨	1.69 cm
5	Technosat	低轨	0.52 cm
6	Galileo216	高轨	0.86 cm
7	Qzs2	同步	0.92 cm
8	Lares	低轨	1.02 cm
9	Qzs1	同步	1.19 cm
10	Qzs3	同步	0.85 cm
11	Galileo210	高轨	0.61 cm
12	Lageos2	低轨	0.84 cm
13	Geoik2	低轨	0.89 cm
14	Jason3	低轨	1.06 cm
15	Galileo213	高轨	1.12 cm
16	Cryosat2	低轨	1.06 cm
17	Qzs3	同步	1.1 cm
18	Galileo210	高轨	1.41 cm
19	Glonass129	高轨	1.76 cm
20	Jason3	低轨	0.86 cm
21	Lageos1	低轨	1.38 cm
22	Galileo214	高轨	1.07 cm
23	Qzs4	同步	1.26 cm
24	Qzs2	同步	0.68 cm
25	Galileo215	高轨	0.82 cm
26	Jason3	低轨	1.77 cm
27	Saral	低轨	1.46 cm
28	Lageos2	低轨	1.13 cm
29	Glonass127	高轨	1.86 cm
30	Glonass129	高轨	1.13 cm
31	Qzs4	同步	1. 23 cm

#### 3.2 碎片目标测量

同时我们对多颗碎片目标进行观测,由于空间 碎片体积小,激光回波主要来自其对激光的漫反

射,接收到的回波信号非常微弱,因此相较于合作 目标,碎片的测量难度更大。图4显示的是碎片目 标 Globstar(GZ)(编号 25163)的控制系统操作界面, 雷达散射截面 RCS 面积为 2.4 m<sup>2</sup>, 距离门控设置为 0.5 µs。图中下方为探测器实时采集的信号,其中 呈线状的密集信号点即为空间碎片返回的有效回 波信号,其他随机分布的则为噪声点,可以看出,噪 声点较为稀疏,回波信号相对容易识别。



图4 空间碎片 Globstar(Gz)的实时测量结果

Fig. 4 Real-time measurement results of space debris Globstar(Gz)

表2显示了部分空间碎片的测量结果统计,包 含高度在1000~2000 km的碎片目标,实现了RCS低 于1m<sup>2</sup>左右的碎片探测,对应的探测精度RMS最高 低于10 cm,此外,表2中目标SL\_16R\_B\_O的几次

#### 表2 部分碎片激光测量结果统计

```
• • • • •
```

测量精度均较低(BMS高于200 cm),可能是目标轨 道预报较差的原因;而目标SL 8R B在不同的测量 过程中精度差异较大,这可能与天气条件和地面系 统有关,如大气可见度较差、时间系统未同步等。 图 5(a)展示了此次空间碎片测量的统计结果,总计 60余圈,碎片目标数十个,其中在1000km的距离 下,等效RCS为0.1 m<sup>2</sup>至0.2 m<sup>2</sup>的碎片目标有一个, 等效 RCS 为 0.2 m<sup>2</sup>至 0.3m<sup>2</sup>的多个目标。对于 RCS 小于2m<sup>2</sup>的碎片,测距精度约10 cm,如图5(b) 所示。

#### 4 结果分析

综合表2的测量结果可知,我们基于1.2 mJ千 赫兹皮秒观测系统,成功实现了十余颗等效RCS低 于1 m<sup>2</sup>的碎片目标的测量,探测范围1000-2000 km,最高精度为8.92 cm,对应的RCS为0.99 m<sup>2</sup>,而 在文献[11]中,我们采用上海60 cm测距系统进行 了碎片测量,其激光光源重复频率1kHz,单脉冲能 量2.1 mJ,在1000 km 高度获得的测量精度 RMS 为 400.5 mm, 对应的 RCS 为 2 m<sup>2</sup>, 相比之下, 青海站在 激光输出功率更小的情况下,所获得的测量精度却 更高,表明青海站碎片观测系统的回波探测能力获 得了极大的提高,结合第一节对回波光子数的分 析,我们认为其主要来源于皮秒激光的大气传输效 应,西部地区的地理和气候因素。

激光的大气传输是影响激光回波探测的一个

Table 2 Statistics of partial debris laser measurement results								
测量日期	碎片名称	距离/km	Point	RCS/m <sup>2</sup>	RMS/cm	等效 RCS		
2021/5/29	AGENADR_B_O	1 186.4	142	2.5	15.57	1.26		
2021/6/4	SJ-5(Gz)	1 627.5	188	1.56	7.91	0. 22		
2021/6/6	SL_16R_B_0	1 598	108	1.74	282.71	0.27		
2021/6/6	SL_16R_B	1 816. 8	784	9.95	153.51	0.91		
2021/6/6	SL_16R_B	1 757. 1	3 285	8.79	154.73	0. 92		
2021/6/6	SL_8R_B	1 464. 5	444	4.46	279.79	0.97		
2021/6/6	SL-8R_B_O	1 425. 3	1 461	4.82	97.67	1.17		
2021/6/6	SL_16R_B_0	1 488. 2	1 071	5.42	241.65	1.10		
2021/6/6	SL-8R_B	1 905.5	211	7.66	28.99	0.58		
2021/6/8	$SICH_2(Gz)$	1 496. 4	2 617	0.99	8.92	0.20		
2021/6/8	SL-8R_B_O	1 454. 2	115	2	20.55	0.45		
2021/6/8	AGENADR_B_O	1 348.9	231	2.5	175.13	0.76		
2021/6/8	Target36095	1 796. 5	1 658	3.5	62.8	0.34		
2021/6/9	SL-16R_B_0	1 635	1 205	1.74	276.76	0.24		
2021/6/9	GloBstar(Gz)	2 056.4	196	2.41	10.64	0.13		
2021/6/11	SICH 2(GZ)	1 404. 2	8 233	0.99	10.54	0.25		



图5 空间碎片测量结果统计:(a)测量结果分布图;(b)测距 精度分布图

Fig. 5 Statistics of space debris measurements: (a) Distribution diagram of measurement results; (b) Range Accuracy Distribution Map

重要因素。除了大气分子和气溶胶等粒子的吸收 和散射、以及大气湍流引起的湍流效应外,皮秒激 光在大气传输中还会由于其自身的强光作用,使得 光束周围空气的折射率发生变化,产生自聚焦和热 晕等非线性效应[15-16],其中自聚焦是由于光束中心 部分的折射率就会比边缘部分的高,从而使光束在 传播时产生相位畸变,这种畸变使光束在传输过程 中逐渐向中心聚焦,自聚焦效应能够增强激光能 量,实现光束更远距离的传输;而热晕效应是源自 于强激光在大气传输过程中产生的热效应,当皮秒 激光穿过大气时,会对周围空气加热,使得空气的 气压发生改变,从而引起局部折射率的变化。光强 越强的地方,空气加热越严重,折射率也就越高,因 此在激光传输过程中,光斑弱的地方向光斑强的地 方折射会聚,并随着传输距离的增大,光斑内的能 量逐渐汇聚在光斑的一侧。这两种非线性效应会 导致激光的能量分布发生变化,光斑逐渐集中。对

于空间目标激光测距系统来说,能量越集中,光强 越强,目标返回的信号也越强。相比于纳秒激光测 距系统,皮秒激光传输的非线性效应比纳秒激光更 强,这有利于实现激光能量的集中,从而进一步增 强空间碎片的测量能力。

在地理位置方面,青海观测站位于我国西部地 区,海拔3200米,高海拔地区的大气稀薄,大气透 过率高,空气中含有的悬浮颗粒和气溶胶等粒子较 少,这可以有效减少激光光束的衰减和散射,能够 实现更远距离的传输,进一步提高了激光测距的测 量精度和探测能力,十分适合空间目标的观测<sup>[17]</sup>, 同时青海晴朗干旱的气候,也为目标观测提供了极 佳的条件,这在一定程度上提高了空间目标的回波 强度。

#### 5 结论

高精度的卫星与空间碎片测量为卫星与空间 碎片提供高精度轨道位置信息,同时也为监视空间 碎片的规避预警机动提供了更为有效的途径与依 据。高海拔测距站的大气相对稀薄,对激光信号的 衰减较小,这有利于提高激光探测能力。本文采用 1.2 mJ的1kHz的皮秒激光对卫星与空间碎片进行 测距,实现了对带有反射器的合作目标的厘米级测 距和对碎片目标的分米级测距,避免了大能量高功 率激光器对测距系统所带来设备损伤问题,同时展 现了我国西部地区在空间目标测距上的强大优势。

**致谢**:感谢大恒新纪元科技股份公司提供皮秒激光 器系统及技术指导,感谢青海观测站1.2 m望远镜 相关工作人员相关技术指导,本文工作得到国家自 然基金(12003056)与科工局民用航天技术预先研究 项目(D010105)的支持。

#### References

- Bennett J C, SANG Ji-Zhang, Smith C H, et al. Accurate orbit predictions for debris orbit manoeuvre using groundbased lasers [J]. Advances in Space Research, 2013, 52 (11): 1876–1887.
- [2] Esmiller B, Jacquelard C, Eckel H A, et al. Space debris removal by ground-based lasers: main conclusions of the European project CLEANSPACE[J]. Applied optics, 2014, 53(31): I45-I54.
- [3] Cherniaev A, Telichev I. Weight-efficiency of conventional shielding systems in protecting unmanned spacecraft from orbital debris[J]. Journal of Spacecraft and Rockets, 2017, 54(1): 75-89.
- [4] Pardini C, Anselmo L. Revisiting the collision risk with cataloged objects for the Iridium and COSMO-SkyMed satel-

lite constellations [J]. Acta Astronautica, 2017, 134: 23-32.

- [5] Morin J. Four steps to global management of space traffic [J]. Nature, 2019, 567(7746):25-27.
- [6] Witze A. The quest to conquer the space junk problem [J]. Nature, 2018, 561(7721): 24-26.
- [7] Steindorfer M A, Kirchner G, Koidl F, et al. Daylight space debris laser ranging [J]. Nature Communications, 2020, 11(1): 3735.
- [8] Ploner M, Håkansson N, Heinzl L, et al. Space Debris Laser Ranging - Challenging and Rewarding - Update of the Izaña-1 Station [C].2022, 22nd IWLR. S07-T01. https:// ilrs.gsfc.nasa.gov/lw22/Program/index.html
- [9] ZHANG Hai-Tao, LI Zhu-Lian, TANG Ru-Feng, et al. Application of array detection technology in laser ranging [J]. Infrared and Laser Engineering, 2020, 49 (10): 20200006.(张海涛,李祝莲,汤儒峰,等.阵列探测技术 在激光测距中的应用[J]. 红外与激光工程), 2020, 49 (10): 20200006.
- [10] ZHANG Hai-Feng, LONG Ming-Liang, DENG Hua-Rong, et al. Space debris laser ranging with a 60 W single-frequency slab nanosecond green laser at 200 Hz[J]. Chinese Optics Letters, 2019, 17(5): 051404.
- [11] ZHANG Zhong-Ping, ZHANG Hai-Feng, LONG Ming-Liang, et al. High precision space debris laser ranging with 4.2 W double-pulse picosecond laser at 1 kHz in 532nm[J]. Optik, 2019, 179: 691-699.
- [12] LONG Ming-Liang, ZHANG Hai-Feng, MEN Lin-Lin, et al. Satellite laser ranging at 10 kHz repetition rate in all day[J]. J. Infrared Millim. Waves, 2020, 39(06): 778-

785.(龙明亮,张海峰,门琳琳,等.10 kHz 重复率全天时卫星激光测距[J]. **红外与毫米波学报**),2020,**39**(06):778-785.

- [13] ZHANG Hai-Feng, LONG Ming-Liang, DENG Hua-Rong, et al. Development and Application for Groundbased Space Debris Laser Ranging(Invited)[J]. Acta Photonica Sinica, 2020, 49(11):1149004.(张海峰,龙明 亮,邓华荣,等.地基空间碎片激光测距技术发展与应 用(特邀)[J].光子学报), 2020, 49(11): 1149004.
- [14] GAO Tian-Quan, WU Xian-Lin, ZHANG Cai-Shi, Satellite laser ranging research based on near-infrared low-power laser[J]. J. Infrared Millim. Waves, 2022, 41(5): 905-913.(高添泉,吴先霖,张才士,等.基于近红外小功率卫星激光测距研究[J]. 红外与毫米波学报), 2022, 41(5): 905-913.
- [15] ZHAI Dong-Sheng, FU Hong-Lin, XIONG Yao-Heng. Study of Atmospheric Effects on a 532nm Laser and Its Applications in the Laser Ranging Based on Diffuse Reflection [J]. Astronomical Research and Technology, 2010 7(1): 33-39. 翟东升,伏红林,熊耀恒.大气对 532 nm 激光影响在漫反射激光测距中的应用[J].天文研究与 技术, 2010, 7(1): 33-39.
- [16] DENG Yu, The effects of self-focusing and turbulence on ground based laser space-debris cleaning [D] Sichuan Normal University, 2021.邓宇.大气自聚焦效应和湍流 效应对地基激光空间碎片清理的影响[D].四川师范大 学, 2021.
- [17] DENG Li-Cai, YANG Fan, CHEN Xiao-Dian, et al. Lenghu on the Tibetan Plateau as an astronomical observing site[J]. Nature, 2021, 596(7872): 353-356.