文章编号:1001-5078(2022)12-1752-09

·综述与评论·

基于 Warping Harness 的半主动光学技术发展研究

张奔雷^{1,2},杨 飞^{1,2},王富国^{1,2}
(1. 中国科学院长春光学精密机械与物理研究所,吉林长春 130033;
2. 中国科学院大学,北京 100049)

摘 要:半主动光学支撑是介于主被动支撑之间的一种调节镜面低频误差并提升支撑系统建 造性价比的技术,本文回顾了该技术在地基大口径望远镜中的应用,陈述了其发展历程并总结 三种 Warping Harness 结构形式及工作原理。分析并总结空间、球载、机载领域典型型号望远 镜主镜系统结构参数及主镜面误差源,简单描述了船载、车载光电设备的结构组成和工作状态,分析了车、船载光电设备主镜面形影响因素。对基于 Warping Harness 的半主动光学技术 在空间、球载、机载大口径望远镜和车载、船载大口径光电设备等领域拓展性开展了分析。最 后对未来国内应用于大口径望远镜的半主动光学支撑进行了展望。

关键词:Warping Harness;半主动光学;低频误差;支撑系统;大口径望远镜

中图分类号:P111.21;TH703 文献标识码:A DOI:10.3969/j.issn.1001-5078.2022.12.002

Research on the development of semi-active optical technology based on Warping Harness

ZHANG Ben-lei^{1,2}, YANG Fei, WANG Fu-guo^{1,2}

(1. Changchun Institute of Optics, Fine Mechanics and Physics, Chinese Academy of Sciences, Changchun 130033, China;
 2. University of Chinese Academy of Sciences, Beijing 100049, China)

Abstract: Semi-active optical support is a technology between active and passive support to adjust the low-frequency error of mirror surface and to improve the cost-effectiveness of support system construction. In this paper, the application of this technology in ground-based large-aperture telescopes is reviewed, its development is described, and the three types of Warping Harness structures and their operating principles are summarized. The structural parameters of the main mirror system and the sources of main errors on the primary mirror surface of typical telescopes models in the space, spherical and airborne fields are analyzed and summarized, the structural composition and working status of shipborne and vehicle-mounted optoelectronic equipment are briefly described, and the factors affecting the main mirror surface shape of shipborne and vehicle-mounted optoelectronic equipment are analyzed. The applicability of semi-active optical technology based on Warping Harness in the fields of space, spherical and airborne large-aperture telescopes, and vehicle-mounted and ship-borne large-aperture optoelectronic devices is analyzed. Finally, an outlook on future domestic applications of semi-active optical support for large-aperture telescopes is given.

Keywords: Warping Harness; semi-active optics; low frequency error; supporting system; large aperture telescope

收稿日期:2022-01-20;修订日期:2022-03-16

基金项目:吉林省科技发展计划国际科技合作项目(No. 20210402065GH);中国科学院青年创新促进会优秀会员项目 (No. Y202053);中国科学院国际伙伴计划项目(No. 181722KYSB20200001);国家自然科学基金项目(No. 11973040)资助。

作者简介:张奔雷(1997-),男,硕士研究生,主要从事大口径望远镜光机结构设计与分析。E-mail:zhangbenleiii@ 163.com

通讯作者:杨 飞(1982-),男,博士,研究员,博士生导师,主要从事大口径光学工程技术的光机系统研究。E-mail:yang-flying@163.com

1 引 言

望远镜主镜作为望远镜系统中最关键、口径最大的光学元件,其支撑技术一直是望远镜技术发展 要解决的核心问题之一^[1]。对于4 m口径以下的小 口径主镜一般采用柔性的被动支撑形式,对于4 m 及更大口径主镜则采用主动支撑形式^[2]。

大口径望远镜如果采用主动支撑,将增加支撑 系统的复杂程度,从而大大提高望远镜制造成本。 又由于被动支撑是完全被定义的支撑结构,虽然结 构上可采用柔性铰链等形式来提高镜面面形精度, 但对于低频误差并不能起到较好的校正能力,很难 达到预期的支撑效果。为解决这一矛盾,基于 Warping Harness(以下简称 WH)的半主动光学技术应 运而生,该技术主要校正空间频率接近于0的镜面 波前误差^[3]。

2 WH 校正理论基础

WH 机构是由应力抛光技术演变而来。现在则 主要用于周期性校正镜面低阶面形误差。校正对象 有:主镜加工残余误差、镀膜引起的应力扭曲误差、 温度变化以及重力载荷引起的面形误差等。

原理上,WH 机构通过改变 Whiffletree 机构的 零力矩点位置,使主镜底支撑系统中的封闭力系发 生改变,达到调节镜面低频误差的作用。从自由度 的观点上看,WH 机构在底支撑硬点位置的三个局 部自由度的基础上,通过自身柔性为支撑系统释放 微弱的局部自由度,可以在很大程度上平衡原有支 撑系统布局与增加调整环节之间的矛盾,其微弱的 自由度介于主被动支撑之间,所以被称为"半主动 支撑"。

实际实施中,WH 都是基于 Whiffletree 设计的, 它应用的前提是可以通过树形扩展方式来传递校正 力矩,进而改变支撑力分布,以达到调整面形的目 的^[4]。若单个电机输出单位力产生的镜面变形为 $\omega_i(x,y)$,根据线形叠加原理,当促动器输出 F_i 时, 镜面总变形为:

$$\omega_i(x,y) = \sum_{i=1}^{N} F_i \omega_i(x,y) \tag{1}$$

设面形误差为 ω_{error} , C为 WH 的刚度矩阵, 校 正产生 – ω_{error} 镜面变形时,校正力f满足:

$$Cf = -\omega_{error}$$
 (2)
当面形误差用 *m* 项 Zernike 多项式

 $z_i(i = 1, 2, \dots, m)$ 表达时,上式变为:

$$\begin{bmatrix} \frac{\partial z_1}{\partial f_1} & \cdots & \frac{\partial z_1}{\partial f_n} \\ \vdots & \vdots & \vdots \\ \frac{\partial z_m}{\partial f_1} & \cdots & \frac{\partial z_m}{\partial f_m} \end{bmatrix} \times \begin{bmatrix} F_1 \\ \vdots \\ F_N \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} z_1 \\ \vdots \\ z_m \end{bmatrix}$$
(3)

式中,*n* 为电机个数。经最小二乘法求得校正力 *f*为:

$$f = - \left(C^T C \right)^{-1} C^T \omega_{\text{error}} \tag{4}$$

3 WH 在地基望远镜中的应用

3.1 Keck 望远镜

凯克(Keck)望远镜由美国于 1993 年建于夏威 夷莫纳克亚山顶,是世界上现役口径最大的地基望 远镜之一。其主镜口径为 10 m,集光面积约 76 m², 由 36 块对角距离 1.8 m、厚 75 mm 的六边形子镜拼 接而成,主镜材料为热膨胀系数接近 0 的微晶 玻璃^[5]。

Keck 子镜轴向采用 36 点被动支撑(如图1所示)并于枢轴上装备 30 个可通过手动调节第二级 横梁上的螺旋机构对子镜面形进行调节的铝制弹性 叶片,其结构如图2 所示。这是 WH 结构在望远镜 中的首次应用。



图1 凯克望远镜子镜支撑系统





图 2 Keck 望远镜中使用的 WH 结构 Fig. 2 WH structure used in Keck telescope

经仿真及实验知, WH 结构可以校正该子镜的 前四阶 Zernike 像差,校正后镜面面形误差 RMS 值 从 110 nm 降低到 19 nm, 如图 3 所示。由于凯克望 远镜的 WH 机构调节方式为手动调节, 调节较为费 时费力, 因此调节能力有限且无法实时反馈 调节^[6]。



图 3 Keck 子镜经 WH 结构校正前后对比 Fig. 3 Comparison of Keck sub-mirror before and after WH structure correction

3.2 GTC 望远镜

加那利望远镜(GTC)于 2007 年在西班穆查丘 斯罗克天文台正式投入使用。其主镜口径为 10.4 m,集光面积约 73 m²,由 36 块重量为 470 kg 的六边形子镜拼成,每块子镜边长为 936 mm,对角 之间尺寸约为 1900 mm,镜面厚度约为 80 mm,两子 镜拼接缝隙为 3 mm,如图 4 所示^[7],子镜材料为热 膨胀系数接近 0 的微晶玻璃。



图 4 GTC 子镜排列方式及尺寸 Fig. 4 Arrangement and size of GTC sub-mirrors

GTC 的轴向支撑示意图如图 5 所示,每个子 镜采用 36 点支撑。GTC 子镜面形还可通过 WH 机构来调节,如图 6 所示。每块子镜轴向支撑系 统集成了 6 个位移促动器,包含带有力传感器的 步进电机,通过对弹性杠杆施力使其变形以在 Wiffletree 机构的第二级关节中引入调节力矩,从 而调节子镜面形。



图 5 GTC 子镜轴向支撑分布图

Fig. 5 GTC sub-mirror axial support distribution map

每个子镜面形的校正将由六个促动器从不同方 向协同作用,如图 5 箭头所示。该系统以促动器中 传感器应力大小作为反馈进行闭环控制。子镜面形 校正主要是为了补偿由支撑系统缺陷引起的面形误 差。如:横向子镜边界对齐错误或由于热变形和重 力变形造成的子镜低频误差。这些表面形状误差会 产生像局部离焦和三阶像散这样的像差^[8],经分析 和实验表明该机构能够将上述像差减少到其初始值 的 25 %。



图 6 GTC 子镜轴向支撑示意图 Fig. 6 Schematic diagram of the axial support of the GTC sub-mirror 3.3 E-ELT 望远镜

欧洲超大望远镜(E-ELT)是由欧洲南方观测站 负责研制的地基大口径拼接望远镜,预计2025年建 成于智利阿马索内斯山^[9]。其主镜口径约39 m,集 光面积约978m²,由798块对角尺寸为1.44 m、厚 50 mm的六边形子镜拼接而成。每块子镜采用图7 所示独立的27 点 Whiffletree 支撑。

由于 798 块子镜加工制造完成后会有轻微的不同,因此利用 WH 可以校正由装配和加工制造引起的镜面离焦、像散、三叶草像差^[10]。单个子镜一共采用了 9 个 WH 组件,如图 7 所示。



图 7 E-ELT 子镜底支撑 Fig. 7 E-ELT sub-lens support

E-ELT 所采用的 WH 机构的如图 8 所示,其工 作方式是由步进电机通过传动箱降速增扭作用于扭 簧,扭簧传递扭矩带动扭力管产生转动趋势来重新 分配支撑点上的力,扭簧和三脚架之间只传递转矩。 该机构的扭簧柔度对输出力矩的精度影响很大,其 柔度不仅要与输出力矩相匹配,还要满足与电机输 出轴的杠杆原理,从而提高校正分辨率。检测结果 表明,主镜未校正前的面形误差 RMS 值由 160 nm 降至 10 nm,校正率大于 90 %^[11]。



Fig. 8 WH mechanism design drawing in E-ELT

3.4 TMT 望远镜

30 m 望远镜(TMT)是美国和加拿大等多家科 研单位合作研制的新一代地基大口径拼接望远镜, 预计 2025 年建成于美国夏威夷的莫纳克亚山 上^[12]。TMT 主镜口径为 30 m,集光面积约 655 m², 主镜近轴曲率半径为 60 m。主镜面为双曲面且由 492 块六边形非球面子镜拼接而成,每块子镜对角 距离为 1.44 m,厚度约 40 mm。拼接镜相邻子镜间 距为 2.5 mm,镜体材料为热膨胀系数接近于 0 的微 晶玻璃^[13]。

TMT 子镜支撑系统是基于 Keck 研发的^[14]。轴向采用 27 点 Whiffletree 支撑,用以承担镜体重量,如图 9 所示。TMT 每块子镜用 21 个促动器来校正子镜面形,其作用形式如图 10 所示,分布位置与作用方向如图 11 箭头所示。中间与外圈箭头对应图 12 右图中 L 型板簧,内圈箭头则对应直板簧。



图 9 TMT 子镜轴向支撑系统 Fig. 9 TMT's sub-mirror axial support system



图 10 TMT 中 WH 机构作用原理

Fig. 10 Principle of WH mechanism in TMT

TMT 总共配备了 10332 个 WH 机构。每个弹 性叶片的根部都贴有用于闭环控制的全桥应变计, 同时弹性叶片的柔度必须与输出力矩相匹配,使得 电机输出位移在一个合理的行程以保证促动器输出 精度。



Fig. 11 WH distribution in the TMT sub-mirror 图 12 中弹簧叶片的设计便于二级力矩输出,对 于低阶面形误差,其校正力矩极其微小,所以对促动 器精度要求非常严格,中间开槽折叠设计为了增加 促动器输出位移行程的同时减小弹性叶片的尺寸, 由杠杆原理知促动器行程越大,输出精度越高。图 中右边L形弹性叶片由两个互相垂直的弹性叶片 组成,意在保证两叶片受促动器垂直向上或向下作 用力时坐标中心处产生的力矩耦合一致性,以至于 即使弹性叶片处于极限位置时,也能确保执行机构 中只有纯轴向力,这种结构形式大大减小了力促动 器丝杠组件的磨损,有助于以较低的功率实现较高 的调整精度。



图 12 直板簧和 L 型板簧 Fig. 12 Straight leaf spring and L-shaped leaf spring 使用 WH 对单块 TMT 子镜进行校正,结果表明 WH 对离焦、像散、彗差等低阶像差起到了很好的校 正效果,校正前后效果如图 13 所示^[15]。



图 13 TMT 子镜经 WH 校正前后面形 Fig. 13 The shape of the front and back of the TMT sub-mirror after WH correction

3.5 SEIMEI 望远镜

3.8 m 新技术望远镜(SEIMEI)位于日本冈山 县的冈山天文台。如图 14 所示,主镜口径为 3.78 m,曲率半径为10 m,非球面系数为-1.0346, 由18 块对角距离1.2 m、厚50 mm、质量为70 kg 的 扇形子镜拼接而成,子镜间拼缝为2 mm,观测波长 为0.35~4.2 μm,同时采用了自适应光学和主动光 学技术。

图 15 显示了 SEIMEI 望远镜子镜的排列顺 序。数字1 至6 表示内圈子镜,数字7 至 18 表示 外圈子镜^[16]。SEIMEI 子镜支撑组件包括9 点 whiffletree 结构以及 WH 机构,每块子镜由3 个促 动器通过 Whiffletree 控制镜面倾斜和上下运动。 由于结构上的残余应力和位置误差而导致的子镜 的形状误差通过促动器带动连接在每个 whiffletree 组件上的两个 WH 板簧产生力矩进行校正。这种 校正系统改变了具有六个自由度的低空间频段的 子镜面形,其结构遵循了 Keck 望远镜和 TMT 望远 镜的设计^[17]。



图 14 日本 SEIMEI 望远镜 Fig. 14 Japan's SEIMEI telescope



图 15 SEIMEI 望远镜子镜排列形式 Fig. 15 Sub-mirror arrangement of SEIMEI telescope

3.6 归纳与分析

WH 机构在望远镜中的应用逐渐成熟且趋于多 样化,表1列出了上文所述5台拼接式望远镜主镜 相关结构参数。

分析上表参数知:

 WH 机构主要应用在子镜低频误差的校正 中,该类误差来源于重力或环境温度对支撑系统的 影响。由于其校正力较小,所以适用于径厚比大、镜 体刚度较小的拼接镜面形的调节。

2) WH 机构能调节局部多自由度的同时还拥有 被动支撑的高谐振频率,通常状态下支撑点数的增 加会提高 WH 的调节能力与调节精度。

3) WH 机构从手动调节发展到如今在各拼接镜 上以电机闭环驱动调节,随着电机驱动及反馈技术 的不断提高,其校正效率也越来越高,这也从侧面反 映了 WH 机构可移植性的特点。

	1ab. 1 P	arameters of 3 teles	copes using wh of	rganization		
项目	Keck	GTC	E-ELT TMT		SEIMEI	
口径/m	10	10.4	39	30	3. 78	
拼接镜数/spares	36 + 6	36 + 6	798 + 133	492 + 82	18	
子镜尺寸/m	1.8	1.9 1.44		1.44	1.2	
子镜间距/mm	3	3	4	2.5	2	
子镜厚度/mm	75	80	50	45	50	
轴向支撑	36-pt-Whiffletree	36-pt-Whiffletree	27-pt-Whiffletree 27-pt-Whiffletree		9-pt-Whiffletree	
侧支撑	Central-diaphragm	Central-diaphragm	3 Flexures	Central-diaphragm	Central-diaphragm	
WH 数量	30	6	9	21	3	
WH 结构	Elastic blade	Elastic blade	Torsion spring Elastic blade		Elastic blade	
校正方法	Manual	Displacement actuator	Force actuator	Displacement actuator	actuator Displacement actuator	
校正范围	Four items of Zernike	Six items of Zernike	Six items of Zernike	Six items of Zernike	Six items of Zernike	
校正效果/nm	19	-	10	22. 3	-	

表1 使用 WH 机构的5 台望远镜参数

Tab. 1 Parameters of 5 telescopes using WH organization

4 半主动光学技术向其他领域望远镜拓展的可行 性研究

4.1 空间望远镜

空间望远镜工作位于大气层之上,其主镜支 撑技术是空间望远镜研制过程中的关键技术。 所以研究空间望远镜支撑技术,提升其抵抗外界 环境干扰的能力,保证主镜面形精度和支撑结构 稳定性,是实现高质量成像的保障。表2总结了 国外主流大口径空间望远镜主镜与支撑系统 参数。

表 2 国外空间望远镜主镜与支撑系统参数[18-26]

项目	HST	JWST	ATLAST-8	ATLAST-9.2	ATLAST-16.8	ASTRO-F	SENTINEL-2	Herschel	SNAP
口径/m	2.49	6.5	8	9.2	16.8	0. 71	0.6	3.5	2
观测范围/μm	0. 11 – 1. 01	0.6-28	0. 11 – 2. 4	-	-	2 - 26	0. 433 – 2. 28	80 - 670	0.35 – 1.7
材料	ULE	Be	-	ULE	SiC	SiC	ULE	SiC	Zerodur
地面支撑	134-Pt	-	-	-	-	3-Pt-bipod	Rim-bipod	-	96-Pt
飞行支撑	3-Pt + Auto24-Pt	Auto9-Pt + ROC	66-Pt	基于 JWST	基于 JWST	3-Pt-bipod	Rim-bipod	3-Pt-bipod	6-Pt-bipod
轻量化结构	Square	Square	-	基于 JWST	基于 JWST	Triangular	Triangular	Triangular	Triangular
时间	1990	2022	-	-	-	2006	2015	2009	2013
国家	美国	美国	美国	美国	美国	日本	欧洲	美国	美国
备注/m	-	18 × 1. 32	单镜	36 × 1.32	36 × 2.4	-	矩形镜	I2 点	L2 点

Tab. 2 The main mirror and supporting system parameters of foreign space telescopes

总结表2可知:

1)小口径空间望远镜基本采用 bipod 柔性结构 来应对环境变化对镜面造成的误差。

2)受限制于运载火箭直径及镜面加工技术,目前能制造最大的单体空间望远镜口径为8m。在地基拼接望远镜发展的同时,空间望远镜也开始向拼接镜方向尝试,其中以JWST为代表。

3) 拼接望远镜支撑系统在地基与天基之间是

有区别的,地基主要对镜面三个自由度(tip、tilt、piston)进行调节,而天基入轨后需将子镜展开并组合 成一整块主镜,所以要对子镜全自由度调节。对于 未来更大口径的空间拼接望远镜来说,采用主动或 半主动支撑来调节子镜自由度和面形将是必须,但 这将增加支撑系统成本和复杂程度。

4)空间大口径望远镜在地面的重力环境下加 工、装调和检测,进入太空后由于重力的释放导致各 部件的位置精度和主镜面形精度受到影响。

5)太阳辐射区和非辐射区将有很大温差,同时 望远镜自身元器件的散热使其处于温变环境中,不 同材料间热膨胀差异将导致各结构件之间产生不同 程度的变形和热应力,进而影响望远镜面形精度和 各部件相互位置精度。

综上,由于空间望远镜运行在微重力或无重力 环境中,运行时重力对镜面造成的影响较小,但是温 度变化、加工及装调误差、重力释放导致的镜面低频 误差是被动支撑不能有效校正的。因此,研究在空 间望远镜支撑结构中采用 WH 结构来校正面形是 非常有必要的。

4.2 球载、机载临近空间望远镜

临近空间望远镜为减少大气对观测性能的影响 工作在近地 10~100 km 的高空,由热气球或飞机将 其运至近地空间处进行科研观测,表 3 列举了具有 代表性的 BLAST 球载望远镜及 SOFIA 机载望远镜 相关结构参数。

表 3 BLAST 和 SOFIA 望远镜主镜系统参数^[27-28]

Tab. 3 Parameters of the primary mirror

项目	BLAST	SOFIA	
口径/m	1.9	2.7	
观测波段/μm	250 ~ 500	1 ~ 1000	
主镜材料	CFRP	Zerodur	
飞行支撑	6-pt-Flexures	18-pt-Whiffletree	
轻量化结构	Rectangular	Hexagon	
轻量化率	76 %	80 %	
时间	2003	2010	
国家	美国	美国、德国	
载体	热气球	波音 747	
备注/km	高度 40	高度 13.5	

system of BLAST and SOFIA telescopes

分析表3数据总结如下:

1)由于气球载望远镜发射风险高及回收麻烦, 所以对望远镜成本及整体质量的控制严格,以 BLAST 为例,整体使用碳纤维材料并采用轻量化结 构来降重。该望远镜运行于微重力环境下的40 km 高空,重力对镜面形状影响不大,所以采用6点柔性 被动支撑。升空时,由于重力卸载引起结构间位置 精度变化、高空温度不均匀引起的结构间应力不均 及风载引起的镜面振动,将导致镜面产生低频误差, 对于由多种扰动引起的镜面误差仅靠柔性被动支撑 是无法有效校正的。

2)机载望远镜 SOFIA 工作在 13.5 km 高空,同 样为降重采用一系列轻量化结构。观测时镜面误差 主要来自飞机发动机的振动以及包括驻波在内的航 空声学载荷等。

综上,球载、机载望远镜主镜误差主要来自于高 空重力卸载、温度变化、风载或发动机振动、航空声 学载荷。采用的柔性被动支撑无法对主镜面低频误 差解耦,所以在预算和整体质量允许的情况下,将半 主动光学技术引入球载、机载望远镜主镜面形校正 中是有一定意义的。

4.3 车载、船载光电设备

车载、船载光电设备包括车载望远镜、车载光电 经纬仪及船载光电经纬仪。其中车载设备由载车、 经纬仪或望远镜、圆顶、支撑系统等组成。船载光电 经纬仪包括承载舰、经纬仪、圆顶等。工作时车载设 备支撑系统将载车撑起调至水平,圆顶打开露出望 远镜或经纬仪对目标观测或测量^[29]。船载经纬仪 对飞行物体进行测量时,舰船处于航行状态^[30]。下 面就车、船载光电设备运行环境及主镜面形误差源 进行讨论并分析。

1)大口径车载、船载光电设备主镜支撑方式大 多为被动 Whiffletree 支撑。

2)对于车载平台来说,大口径光电设备主镜面 形主要由自重、支撑系统缺陷、载车调平误差、温度 变化导致的结构间不均匀膨胀、观测时载车发动机 传至镜面的振动等因素影响。

3)对于船载平台来说,主镜面形误差源主要为 包括温度和湿度变化引起的各构件膨胀不均匀;船 受到的振动、冲击传至镜面引起的镜面面形误差。 同时镜面支撑系统缺陷、加工和装调误差也是影响 主镜面形不可忽略的因素。

综上,车、船载光电设备运行环境恶劣,外界干 扰多且复杂。由于该类设备支撑系统多为被动支 撑,主镜面形难以保证。所以为有效校正主镜面低 频误差,提高观测精度和效率,将半主动光学技术拓 展至上述支撑系统中是有必要的。

5 结论与展望

本文列举了5台地基大口径望远镜的镜面支撑 系统中采用的WH结构及作用方式。其次按照空 间顺序列举了国外典型空间、机载、球载大口径望远 镜主镜及支撑结构参数,总结分析这几类望远镜工 况及主镜面形误差源。最后简单介绍了车载、船载 光电设备的基本组成,分析了两种光电设备运行工 况及主镜面形误差源。同时分析了将半主动光学技 术引入上述设备的可能性。

基于 WH 的半主动光学技术在地基大口径拼 接望远镜中的普遍应用引导我们对它的多元化探 索,如果该技术在国内地基、天基望远镜的研制中能 广泛应用,不仅可以有效地校正由主镜制造、装配、 温变引起的镜面低频误差,而且可以降低研制成本。 因此对该技术的研究和开发将为我国望远镜研制工 作提供强大的技术支持。

参考文献:

- [1] Zhang Jingxu. Overview of structure technologies of large aperture ground-based telescopes [J]. Chinese Optics, 2012,5(4):327-336.(in Chinese)
 张景旭.地基大口径望远镜系统结构技术综述[J].中国光学,2012,4(5):327-328.
- [2] Wang Fuguo, Wu Xiaoxia, Shao Liang, et al. Review of foreign ground-based telescope primary mirror support
 [J]. Laser & Infrared, 2012, 42(3):237 243. (in Chinese)

王富国,吴小霞,邵亮,等.国外大型地基望远镜主镜 支撑 综述[J].激光与红外,2012,42(3):237-243.

- [3] Cui Xiangqun. Large-aperture single-piece thin mirror support system using active optics [D]. Nanjing: Purple Mountain Observatory, Chinese Academy of Sciences, 1995. (in Chinese)
 崔向群.采用主动光学的大口径单块薄镜面的支撑系 统[D].南京:中国科学院紫金山天文台,1995.
- [4] Gong Xuefei, Chen Xun, Chen Ze. Layout optimization of warping harness for segmented-mirror telescope [J]. Opt Precision Eng, 2019, 27(2):363 – 371. (in Chinese) 宫雪非,陈迅,陈哲.拼接子镜力矩促动器布局的优化 设计[J].光学 精密工程, 2019, 27(2):363 – 371.
- [5] Nelson JE, Mast TS. Construction of the keck observatory
 [J]. Proc. of SPIE, 1990, 1236:47 50.
- [6] Mast T S, Nelson J E. Fabrication of the keck 10 meter telescope primary mirror [J]. Proceedings of SPIE—the International Society for Optical Engineering, 1985, 2(3): 034251.
- [7] Jochum Lotti, Castro Javier, Devaney Nicholas. Gran tele-

scopio canarias:current status of its optical design and optomechanical support system [J]. Instituto de Astrofísica de Canarias(Spain),1998:3352.

- [8] Geyl R, Cayrel M, Tarreau M. Gran Telescopio Canarias optics manufacture: final report-art. no. 627307 [J]. Proceedings of SPIE—the International Society for Optical Engineering, 2006 26(1-4):6-12.
- [9] Cayrel M, Dierickx P, Frster A, et al. ESO ELT optomechanics:construction status [C]//Ground-based and Airborne Telescopes VII,2018,1070018.
- [10] Leveque S, Falldorf C, Klattenhoff R, et al. Day-time local phasing of neighbouring segments of the E-ELT primary mirror, based simultaneous multi-λ shearing interferometry [C]//SPIE Astronomical Telescopes + Instrumentation. International Society for Optics and Photonics, 2016, 99124G.
- [11] Runa Briguglio, Giorgio Pariani, Marco Xompero, et al. A possible concept for the day-time calibration and co-phasing of the adaptive M4 mirror at the E-ELT telescope
 [C]//Astronomical Telescopes + Instrumentation, 2018,1070379.
- [12] Haruna M, Kim I, Fukushima K, et al. Force control technology of segment mirror exchange robot for Thirty Meter Telescope (TMT) [C]//Ground-based & Airborne Telescopes VI. International Society for Optics and Photonics, 2016,99062Z.
- [13] Development of the Primary Mirror Segment Support Assemblies for the Thirty Meter Telescope [C]//Conference on Optomechanical Technologies for Astronomy, NM, USA,2006,87544.
- [14] Kamphues F, Chen L, Zhang D, et al. Warping harness actuator for the thirty meter telescope primary mirror segments [C]//Advances in Optical and Mechanical Technologies for Telescopes and Instrumentation IV. 2020,1145150.
- [15] Nelson J, Sanders G H. The status of the Thirty Meter Telescope project [C]//Ground-based and Airborne Telescopes II,2008,70121A.
- [16] Jikuya Ichiro, Uchida Daichi, Kino Masaru, et al. Development status of the segmented mirror control system in seimei telescope [C]//Advances in Optical and Mechanical Technologies for Telescopes and Instrumentation IV, 2020,1145152.
- [17] Nagata Tetsuya, Kurita Mikio. Seimei 3. 8m Telescope has been commissioned [C]//Ground-based and Airborne Telescopes VIII,2020,114451T.

- [18] Thompson K P, Kestner R, Rodgers J M, et al. Validation of the corrective optics on the Hubble Space Telescope 1st Servicing Mission [J]. Journal of Astronomical Telescopes, Instruments, and Systems, 2016, 2(3):034001.
- [19] H. E. Dawale, G. Jourdan, L. Sibeud, et al. Analytical compact model for opto-mechanical sensor[J]. IEEE 33rd International Conference on Micro Electro Mechanical Systems (MEMS), 2020, 869 - 872.
- [20] Macewen H A, Fazio G G, Lystrup M, et al. The JWST science instrument payload: mission context and status [C]//Spie Optics & Photonics,2015.
- [21] Stahl H P. Design study of 8 meter monolithic mirror UV/ optical space telescope[J]. Proceedings of SPIE—the International Society for Optical Engineering, 2008, 7010: 701022 - 701022 - 10.
- [22] Oegerle W R, Oschmann, J M, Clampin M C, et al. ATLA-ST - 9. 2m: a large-aperture deployable space telescope [J]. Proceedings of SPIE—the International Society for Optical Engineering, 2010, 7731.
- [23] Yihan Guo A selective review of the ability for variants of the trail making test to assess cognitive impairment[J]. Applied Neuropsychology:Adult,2022,29:6,1634 – 1645.
- [24] Onaka T, Salama A. AKARI: space infrared cooled telescope
 [J]. Experimental Astronomy, 2009, 27(1-2):9-17.
- [25] Toulemont Y, Passvogel T, Pilbratt G L, et al. The 3.5 m all-SiC telescope for HERSCHEL [J]. Proceedings of SPIE—the International Society for Optical Engineering,

2004,5487.

- [26] Sholl M J, Ellis R S, Rhodes J, et al. SNAP Telescope [J]. Proc. SPIE 4849 Highly Innovative Space Telescope Concepts, 2004, 4849.
- [27] Pevlin M, Ade P, Bock J, et al. The balloon-borne largeaperture submillimeter telescope [J]. Advances in Space Research, 2004, 33(10):1793.
- [28] Keas P, Brewster R, Guerra J, et al. SOFIA Telescope Modal Survey Test and Test-Model Correlation [C]//Conference on modeling, systems engineering, and project management for astronomy IV, 2010.
- [29] Wang C J. Research on the primary mirror and supporting structure of photoelectric theodolite with 1m aperture[D]. Changchun:Changchun Institute of Optics, Fine Mechanics and Physics, Chinese Academy of Sciences, 2021. (in Chinese)

王从敬.1m口径光电经纬仪主镜及其支撑结构研究 [D].长春:中国科学院大学,中国科学院长春光学精 密机械与物理研究所,2021.

[30] Zheng T Y. Research on Control Method for Gyro-based Stabilization of Shipboard Electro-Optical Theodolite[D]. Changchun: Changchun Institute of Optics, Fine Mechanics and Physics, Chinese Academy of Sciences, 2017. (in Chinese)

> 郑天涯.基于陀螺自主测量的船载经纬仪视轴抖动控 制方法研究[D].长春:中国科学院研究生院(长春光 学精密机械与物理研究所),2017.