文章编号 2095-1531(2019)03-0486-07

空间引力波探测中的绝对距离测量及通信技术

刘河山¹ 高瑞弘¹² 罗子人^{1*} 斯 刚¹² (1. 中国科学院 力学研究所 微重力重点实验室 北京 100190; 2. 中国科学院大学 工程科学学院 北京 100049)

摘要:空间引力波探测任务中,由于干涉臂臂长的巨大差异,激光频率不稳定噪声成为系统最大的噪声源之一。需采用Pound-Drever-Hall 锁腔、锁臂和 TDI(Time Delay Interferometer) 技术三级联合 将此噪声压制到 10^{-6} Hz $^{1/2}$ 量级,才能使得频率噪声低于散粒噪声。而实现 TDI 技术需要准确测量卫星间的绝对距离和星间通信。本文以空间引力波探测中的绝对距离测量和通信技术为背景,详细阐述此项技术的实现原理和方法。拟通过 EOM(Electro-Optic Modulator) 将测距伪随机码和通信码调制至主激光相位中,再传输至远端航天器。在远端航天器通过锁相环和延迟环组成的解调系统计算伪随机码的时间延迟,进而解析出卫星间的绝对距离和通信信息。相关结论可为未来的验证实验奠定理论和技术基础,同时为我国未来空间引力波探测的相关技术发展提供一定参考。

关 键 词: 空间引力波探测; 绝对距离测量; 激光通信

中图分类号: 0439; P171.3 文献标识码: A doi: 10.3788/CO.20191203.0486

Laser ranging and data communication for space gravitational wave detection

LIU He-shan¹, GAO Rui-hong¹, LUO Zi-ren^{1*}, JIN Gang¹, (1. Institute of Mechanics Chinese Academy of Sciences Beijing 100190 China;

2. School of Engineering Science University of Chinese Academy of Sciences Beijing 100049 China)

* Corresponding author, E-mail: luoziren@ imech. ac. cn

Abstract: Due to the large unequal interferometer arm , laser frequency jitter noise is the dominant noise in space gravitational wave detection. This noise can be less than shot noise when the frequency jitter is suppressed below than 10⁻⁶ Hz^{1/2} through the combination of PDH (Pound-Drever-Hall) , arm locking and TDI (Time Delay Interferometer) technologies. However , absolute ranging and laser communication are the preconditions of the TDI. In this paper , we discuss the principle and implementation of the absolute ranging and laser communication. The pseudo-random code and communication code are modulated by the EOM (Electro-Optic Modulator) into the phase of the main laser beam and then sent to the far satellite. The absolute distance and the message can be obtained through the PLL (Phase Lock Loop) and the DLL (Delay Lock Loop). The related conclusions can be regarded as the basis and principle for related experimentation and will give a de-

收稿日期: 2018-07-02; 修订日期: 2018-08-31

基金项目: 中科院战略性先导科技专项(B): 多波段引力波宇宙研究——空间太极计划预研(No. XDB23030000)
Supported by the Strategic Priority ResearchProgram of the Chinese Academy of Science(No. XDB23030000)

sign reference for future space gravitational wave detection in our country.

Key words: space gravitational wave detection; absolute ranging measurement; laser communication

1 引言

2016 年初 美国地基激光干涉引力波天文台 (LIGO) 地面探测器宣布成功探测到引力波 ,这一重大的科学发现在全世界掀起了"引力波"的热潮^[1-2]。LIGO、VIRGO 等地面探测器主要关注 kHz 附近频段的引力波事件 ,但由于地面尺寸和振动噪声的限制 ,地面引力波探测装置很难探测更低频率的引力波信息^[3-4]。自上世纪八九十年代起 科学家们就一直尝试着进行空间引力波的探测 ,进一步下探更低频段的信息 ,测量频率在 0.1 mHz 至 1Hz 之间更为丰富的引力波波源 ,包括中等质量黑洞并合、超大质量黑洞并合、中等质量比黑洞双星绕转以及大质量比黑洞双星绕转系统。由此可研究星系中心黑洞以及其寄宿星系的生长和演化历史 ^[3-5]。

目前 空间引力波探测比较有代表性的是欧 洲的 LISA(Laser Interferometer Space Antenna) 计 划 ,研究了将近 30 年 [6-7]。LISA 技术验证星 LISA pathfinder 已于 2015 年 12 月份成功升空 ,开启了 人类空间引力波探测的序幕[8]。我国在空间引 力波探测领域起步较晚 2008 年 由中国科学院 多个研究所及院外科研单位共同成立了中国科学 院空间引力波探测工作组。经过数年的研究与讨 论 形成我国自主的空间引力波探测方案。我国 目前已提出的空间引力波探测计划包括以中国科 学院胡文瑞院士和吴岳良院士作为首席科学家的 "太极计划[9-10]"和以中山大学罗俊院士作为首席 科学家的"天琴计划[11]"。太极计划的构想与 LISA 类似 均以发展日心轨道的等边三角形星组 为目标。而天琴计划则以地心轨道的等边三角形 星组为目标。二者科学目标不同,但均提出将于 2033 年前后,发射我国的引力波探测星组。本文 以下的讨论中,如无特殊说明均以 LISA 和太极计 划为前提 而天琴计划因自身的特殊性在此不做 讨论。

空间引力波探测通常采用激光差分干涉的方

法 即将由引力波引起的距离变化信息转换为干 涉信号的相位变化信息,从而实现距离的高精度 测量。和 LIGO 等地面干涉仪不同,空间干涉仪 中卫星间的相对轨道运动、导致干涉臂长的变化、 从而使干涉臂臂长并不相等。激光频率不稳定性 噪声是激光干涉仪的一个主要噪声源,其值和激 光的频率抖动与干涉臂臂长差成正比[6,12]。干涉 仪两臂长差越小,频率变化引起的测距误差就越 小。以LISA为例,由三星轨道的设计可知,轨道游 离引起的臂长差最大可达 $\Delta L \approx 10^5 \text{ km}$ 。因此 ,只 有将光源频率稳定性压制到 10⁻⁶ Hz^{1/2}量级^[13-4], 才能使得频率噪声低于散粒噪声(以臂长500万 公里计算,出射光强为1.2 W,波长为1064 nm, 望远镜尺寸为 40 cm 此时散粒噪声约为 10⁻¹¹ m/ Hz1/2)。目前最佳的 Nd: YAG 固体激光器自由运 行时,频率不稳定性约在 10⁶ Hz^{1/2}水平。为达到 LISA 计划的需求 ,需将激光频率稳定性提高 12 个量级。

目前 LISA 采用三步法对激光频率不稳定性 进行压制[12]: Pound-Drever-Hall(PDH) 稳频,锁臂 技术(arm-locking) ,TDI (time delay interferometer) 技术。PDH 锁频是通过锁相的方法将激光频 率跟 FP 腔(Fabry-Perot Cavity) 的谐振频率进行 锁定,锁定后的激光频率稳定性能达到30 Hz1/2量 级。锁臂技术利用 LISA 臂长的稳定性来对激光 频率进行锁定。虽然 LISA 的干涉仪臂长在持续 变化,甚至在 1 × 105 km 的量级,相对变化量在 1%~10%之间,但是 LISA 臂长的变化有稳定的 周期,周期为1年。由轨道变化数据的频谱分析 可知,LISA 臂长变化主要集中在低频段(10⁻⁸ Hz) ,而在 LISA 敏感频率段 0.1 mHz ~ 1 Hz 之 间 却表现的非常稳定。该技术理论上可将激光 频率不稳定性压制到 10⁻⁴ Hz^{1/2}量级。TDI 技术 为一种数据后处理方法,基本原理是通过对测量 数据时间平移后重新组合生成等效的等臂长干涉 仪测量数据,以达到频率噪声共模压制目的。LI-SA 臂长的绝对距离测量精度需达到 30 cm ,那么 第二代 TDI 数据类型可将激光频率不稳定性噪

声进行压制,使其达到 LISA 要求。因此,绝对距离测量是实现 TDI 的关键技术单元之一。但地基的轨道预报、深空测控网一般仅能将轨道预报的精度达到 10 km 量级,远不能达到 TDI 所需的测距精度。因此需要卫星间建立额外的绝对距离测量链路。

LISA、太极等三星系统的数据同步及通信要求将另两航天器的测量数据传输至通信主星,再由主星将数据发送给中继卫星,最终传递给地面数据站。因此,卫星间仍需建立通信链路,以完成数据的交互。目前,LISA 任务的绝对距离测量和通信已经完成实验室的原理演示,正在进行和干涉系统的整体联调工作[1547]。但国内尚未有相关的研究报道。

本文以空间引力波任务中(如 LISA、太极等) 对绝对距离测量及通信的需求为出发点,具体阐述该技术的关键问题,实施方案等。结构安排如下:第2部分简述 TDI 原理,从而引出对绝对距离测量和通信的要求;第3部分阐述空间引力波任务中绝对距离测量和通信技术的实现方法。

2 TDI 简述及需求分析

TDI 技术通过对不同航天器的数据进行时间 平移 数据上重新构建出新的等臂长干涉 进而通过共模抑制消除激光频率抖动噪声。根据不同的 数据构型进行划分 (仅第一代 TDI(不考虑卫星间的相对运动) 就有多种类型^[18]。限于篇幅 ,本文仅讨论经典的Michelson构型用以说明TDI的原

理 如图1所示。

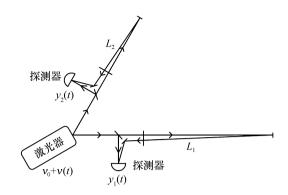


图 1 TDI 原理图

Fig. 1 Principle diagram of TDI

图 1 中,假设激光光源的频率噪声为 $\nu(t)$ 。 $y_1(t)$, $y_2(t)$ 为各自干涉臂所探测的信号。那么 $y_i(t)$ 可以写为:

$$y_i(t) = \nu(t - 2L_i) - \nu(t) + h_i(t)$$
 , (1)

其中 $h_i(t)$ 为目标位移波动信息。在这里假设光速 c 等于单位 1 。那么 ,普通的 Michelson 干涉数据类型为:

$$y_1(t) - y_2(t) = \nu(t - 2L_1) + h_1(t) - \nu(t - 2L_2) - h_2(t)$$
 (2)

通过式(2) 可以得知 ,如果干涉臂 L_1 和 L_2 相 差过大 $\nu(t-2L_1)-\nu(t-2L_2)$ 这一部分的激光 频率抖动噪声将无法消除 ,从而淹没待测位移波 动信息 $h_1(t)-h_2(t)$ 。

TDI 数据类型的构造分别将不同干涉臂的数据作时间延迟 构造新的数据类型如式(3):

$$y_{1}(t-2L_{2}) - y_{2}(t-2L_{1}) = \nu(t-2L_{1}-2L_{2}) - \nu(t-2L_{2}) + h_{1}(t-2L_{2}) - \nu(t-2L_{2}-2L_{1}) + \nu(t-2L_{1}) - h_{2}(t-2L_{1}) - h_{2}(t-2L_{1}) - h_{2}(t-2L_{1}) - \nu(t-2L_{2}) + h_{1}(t-2L_{2}) ,$$
(3) 那么,

$$\phi_{\text{TDI}} = y_1(t - 2L_2) - y_2(t - 2L_1) - [y_1(t) - y_2(t)] = h_1(t - 2L_2) - h_2(t - 2L_1) + h_2(t) - h_1(t).$$
(4)

因此,延迟后构造新的 TDI 数据类型,就可以在保留位移波动信息的条件下,从原理上消除激光频率抖动的噪声。需要指出的是,以上 TDI 数据构型属于第一代数据构型之一。但在空间引力波探测中,式中 $L_1 \times L_2$ 是时刻变化的(航天器间的相对运动),此时第一代数据构型将不再适用。如果要求卫星间距离的测量精度达到 $30~\mathrm{cm}$,那么

加入变化量的第二代 TDI 数据构型则能够达到要求。

从以上的讨论可知,要实现TDI的数据构型,首先需要对不同干涉臂的数据进行时间延迟。因此,时间延迟(绝对距离)测量精度直接决定了TDI的精度。另外,本部分仅考虑了单颗卫星的数据延迟。像LISA、太极计划等采用多颗卫星的

结构时 就需要对不同卫星间的数据进行时间延迟。多颗卫星数据的时间延迟和数据重组相对较为复杂 不仅牵扯到 TDI 技术 ,而且需要多颗卫星的时钟同步、数据通信等。

3 绝对距离测量及通信

空间引力波任务中干涉仪需同时满足干涉测

距、星间绝对距离测量和数据通信、时钟噪声传递 (本文不做讨论)的需求。为节约载荷数量及尽 可能简化系统 濡将上述多项功能集成在一个系 统内 拟在主干涉通路中 额外调制测距及通信信 息。方法和传统扩频通信的直接序列扩展(Direct Sequence Spread Spectrum)相似 ,其基本原理如 图 2所示^[16]。

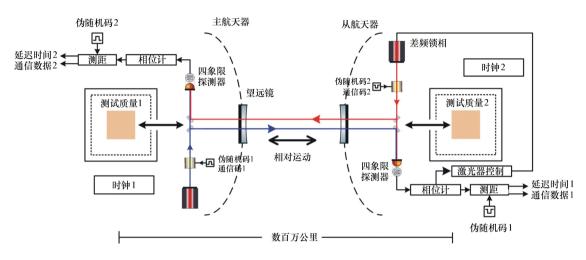


图 2 星间绝对距离测量和激光通信原理图

Fig. 2 Principle diagram of the inter-satellites absolute ranging and laser communication

图 2 中,通过 EOM(Electro-Optic Modulator)调制主激光器 将伪随机码(Gold 序列)和通信码(二码异或运算)调制至激光相位中[16,19]。伪随机信号调制频率可选为 50 MHz,码片率约为 1.5 Mbps(50 MHz/32),此频率选择依据锁相环与延迟环的硬件处理速度。2 048 个调制比特用来编码一个通信比特(提高信噪比,降低误码率),因此通信速率约为 24.4 kbps。伪随机码信号重复频率可选为几 kHz 至几百 kHz,取决于待测距长度。可根据实际情况依据轨道预报、地面及深空测控网的不确定度决定。含有测距及通信信息的激光 经数百万公里,传输至另一航天器。此时激光的信息如下:

$$\cos\left[\omega\left(t+\frac{D}{c}\right) + \Delta\omega\left(t+\frac{D}{c}\right) + \varphi\left(t+\frac{D}{c}\right) + N_{i}\left(t+\frac{D}{c}\right)\right], \qquad (5)$$

其中 $\Delta\omega(t+\frac{D}{c})+\varphi(t+\frac{D}{c})$ 为缓变量(包含多普

勒频移和相位变化信息),为主干涉信号需要提取的值。 $N_i(t+\frac{D}{c})$ 为快变量,为伪随机码和通信数据。

接收卫星通过干涉仪解调出此伪随机码。此时接收卫星有两种选择,一是将此码通过锁相后,重新发送回传输卫星,传输卫星将返回的伪随机码时间序列与本地存储的伪随机码时间序列进行比对,计算出伪随机码到达的延迟时间;二是接收卫星事先存储了此伪随机码,在解调伪随机码时间序列的同时跟事先存储的伪随机码时间序列进行相关函数计算,从而读出时间延迟。LISA、太极计划目前均采用第二种方案,如图 2 所示。第二种方案对星间时钟对钟要求较高,若星间对钟偏差为 δt 那么乘以光速 c ,由此带来的测距误差为c • δt 。而第一种方案可能会由锁相环处引入额外噪声,从而影响相关函数的计算精度。

含有伪随机码与通信码的激光从远端航天器传输至从激光器,并且与从激光器锁定后,得到干

涉信号信息如式(6):

 $\cos \left[\omega_c(t+\delta t) + N_i(t+\delta t + \frac{D}{c})\right]$, (6)

其中 $\omega_{c}(t + \delta t)$ 为包含星间时钟偏差的差频锁相 ,锁定后变化较小 , ω_{c} 可根据任务中多普勒频

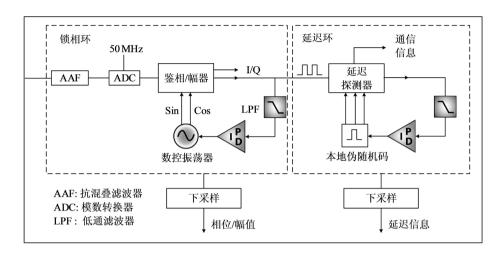


图 3 锁相环及延迟锁相环框图

Fig. 3 Diagram of Phase lock loop and Delay lock loop

作为空间引力波任务中相位计系统功能单元之一 $^{[15\ 20]}$,锁相环与延迟环利用嵌入式工具 FP-GA(Field Programmable Gate Array) 实现。探测器获得的干涉信号中的相位信号分为两部分 $\omega_c(t+\delta t)$ 和 $N_i(t+\delta t+\frac{D}{c})$ 。其中第一部分是不变或者缓变的;第二部分是调制的伪随机信号 是快变的。不同调制深度对主干涉信号的影响不同 $^{[15\ 46\ .09]}$ 。调制深度过浅,会影响解调的准确度,从而降低测距精度和增大误码率。调制深度过深有可能会引入不必要的非线性噪声。伪随机码调制深度(实际中为0.1 的相位差)可取为0.1 rad,目前这个调制深度在许多文献当中已经得到证实,能够满足实际任务需求。此时可近似为:

$$\sin\left[N_i(t+\delta t+\frac{D}{c})\right] \approx N_i(t+\delta t+\frac{D}{c})$$
 (7)

通过调整锁相环参数,使锁相环的反馈工作在低频,通过反馈使得本地数控振荡器相位跟踪缓变部分 $\omega_c(t+\delta t)$ 。锁相环锁定后,经鉴相器保持为零,而高频变化的伪随机信号则可看成无损通过。输出信号的O分量(输入信号与Sin混频

后的信号) 就包含信号 $\sin\left[N_i(t+\delta t+\frac{D}{c})\right]$ 。 根据上述讨论 此信号可近似为 $N_i(t+\delta t+\frac{D}{c})$ 。

经过上述过程,锁相环将测距及通信信息读 出 后通过延迟环将延迟时间 D 读出。延迟环的 延迟计算器本质上负责计算本地伪随机信号与 () 分量的互相关函数。EOM 调制的伪随机码与本 地伪随机码为同一组伪随机信号,并由同一个时 钟同时触发。这就避免了由不同时钟触发时引入 的时钟对钟问题。延迟环工作模式分成两个部 分,一是捕获,二是跟踪。在捕获阶段,延迟环快 速大幅度调节本地伪随机噪声的延迟,寻找相关 函数值最大时的延迟时间。设本地伪随机噪声信 号为 N(t) ,捕获的延迟时间为 T。在捕获后,本 地伪随机噪声生成器将生成三路伪随机噪声,其 中一路为 N(t+T) ,另两路信号分别稍稍超前和 延后于 N(t+T) 。设时间差为 Δt ,则这两个信号 可表示为 $N(t+T+\Delta T)$ 和 $N(t+T-\Delta T)$ 。第一 路提供延迟输出 T ,另两路提供延迟跟踪时的控 制信号 ,用来实时调整延迟时间。捕获完成后 ,通 过解调即可分别得到通信的数据和延迟测距时间 通过以上分析可知,空间引力波任务中,在不影响测距精度的条件下,整个系统仅增加 EOM 和相应调制和解调功能模块(相位计系统组成单元之一)即可完成绝对距离测量和通信功能。

4 结论与展望

空间引力波探测计划,如 LISA、太极等,为消除激光频率不稳定噪声,需引入 TDI 技术。而使用 TDI 技术时,需要将航天器间的绝对距离测量精度提高到1 m以内。星间测距及通信方案拟采用直接序列扩展的方法。通信码与高速率的伪随机码(扩频码)波形相乘(异或)形成复合码,形成的复合码对激光载波进行相位调制,发送至远端航天器。在远端航天器产生一个和发送端的伪随机码同步的本地参考伪随机码,对接收信号进行相关处理,即可计算出相对于本地伪随机码的时间延迟,从而利用光速乘以延迟时间来计算星间距。可进一步解调出通信信息。

本文所阐述星间绝对距离测量和通信方案不仅适用于 LISA、太极等空间引力波任务,而且适

用于未来的深空探测任务。随着我国空间技术的 发展 特别是嫦娥计划以及载人航天的巨大成功, 深空探测如火星探测已提上日程。2016年4月, 国家航天局宣布,中国火星探测任务已正式立项, 争取在 2020 年发射探测和着陆巡视的火星探测 器,一步实现绕火及着陆。火星探测项目是继载 人航天工程、探月工程之后,又一个重大空间探索 项目 也是我国首次开展的地外行星空间环境探 测活动。目前火星探测器的测控、通信和对钟等 均采用地基深空探测网络来实施。由于现阶段探 测器数量不多且对测控精度要求不高, 地基深空 探测网络尚能满足需求。设想数十年后,我国 (或全球)的火星探测器及其他深空卫星的数量 或许将像现在的地球卫星的数量一样多,并且卫 星测控的要求将可能达到北斗或 GPS 的精度要 求。建立通信中继星(地球轨道一颗、火星轨道 一颗) ——相当于深空北斗或 GPS 系统——利用 激光为媒介 将火星探测器及其他深空卫星的数 据进行回传 同时接收和分发地球发出的测控指 令 将成为未来火星计划或其他深空卫星任务在 轨服务的必然选择。

参考文献:

- [1] ABBOTT B P ABBOTT R ABBOTT T D et al. . Observation of gravitational waves from a binary black hole merger [J]. Physical Review Letters 2016 ,116(6):061102.
- [2] ABBOTT B P ABBOTT R ABBOTT T D et al.. Prospects for observing and localizing gravitational-wave transients with advanced LIGO, advanced virgo and KAGRA[J]. Living Reviews in Relativity 2018 21(1):3.
- [3] PITKIN M REID S ROWAN S et al. Gravitational wave detection by interferometry (ground and space) [J]. Living Reviews in Relativity 2011,14(1):5.
- [4] GAIR J R ,VALLISNERI M ,LARSON S L *et al.* . Testing general relativity with low-frequency , space-based gravitational—wave detectors [J]. *Living Reviews in Relativity* 2013 ,16(1):7.
- [5] BINÉTRUY P ,BOHÉ A ,CAPRINI C ,et al. . Cosmological backgrounds of gravitational waves and eLISA/NGO: phase transitions , cosmic strings and other sources [J]. Journal of Cosmology and Astroparticle Physics , Institute of Physics (10P) . 2012(6):027.
- [6] 王智 冯军 李静秋. 空间引力波探测计划-LISA 系统设计要点 [J]. 中国光学 2015 &(6):980-987. WANG ZH MA J LI J Q. Space-based gravitational wave detection mission: design highlights of LISA system [J]. *Chinese Optics* 2015 &(6):980-987. (in Chinese)
- [7] 王智 沙巍 陈哲 等. 空间引力波探测望远镜初步设计与分析 [J]. 中国光学 2018 [J](1):131-151. WANG ZH SHA W CHEN ZH et al.. Preliminary design and analysis of telescope for space gravitational wave detection [J]. Chinese Optics 2018 [J](1):131-151. (in Chinese)
- [8] ARMANO M AUDLEY H AUGER G et al. . Sub-femto-g free fall for space-based gravitational wave observatories: LISA pathfinder results [J]. Physical Review Letters 2016, 116(23):231101.
- [9] HUWR, WUYL. The Taiji program in space for gravitational wave physics and the nature of gravity [J]. National Sci-

- ence Review 2017 4(5):685-686.
- [10] JIN G. Program in space detection of gravitational wave in Chinese Academy of Sciences [J]. *Journal of Physics: Conference Series* 2017 840(1):012009.
- [11] LUO J CHEN L SH DUAN H Z et al. . TianQin: a space-borne gravitational wave detector [J]. Classical and Quantum Gravity 2016 33(3):035010.
- [12] 罗子人 白姗 边星 筹. 空间激光干涉引力波探测 [J]. 力学进展 2013 43(4):415-447. LUO Z R ,BAI SH ,BIAN X *et al.*. Gravitational wave detection by space laser interferometry [J]. *Advances in Mechanics* 2013 43(4):415-447. (in Chinese)
- [13] GERBERDING O JSLEIF K S MEHMET M *et al.*. Laser-frequency stabilization via a quasimonolithic mach-zehnder interferometer with arms of unequal length and balanced dc readout [J]. *Physical Review Applied* 2017, 7(2):024027.
- [14] SHEARD B HEINZEL G DANZMANN K. LISA long-arm interferometry: an alternative frequency pre-stabilization system [J]. Classical and Quantum Gravity 2010 27(8):084011.
- [15] HEINZEL G JOSÉESTEBAN J BARKE S et al. . Auxiliary functions of the LISA laser link: ranging , clock noise transfer and data communication [J]. Classical and Quantum Gravity 2011 28(9): 094008.
- [16] ESTEBAN J J ,GARCÍA A F ,BARKE S *et al.*. Experimental demonstration of weak-light laser ranging and data communication for LISA [J]. *Optics Express* 2011 ,19(17): 15937-15946.
- [17] POLLACK S E ,STEBBINS R T. A demonstration of LISA laser communication [J]. Classical and Quantum Gravity, 2006 23(12):4201-4213.
- [18] TINTO M DHURANDHAR S V. Time-delay interferometry [J]. Living Reviews in Relativity 2014, 17(1):6.
- [19] SUTTON A MCKENZIE K ,WARE B et al. . Laser ranging and communications for LISA [J]. Optics Express 2010 ,18 (20): 20759-20773.
- [20] JOSÉESTEBAN J GARCÍA A F EICHHOLZ J et al. . Ranging and phase measurement for LISA [J]. Journal of Physics: Conference Series 2010 228(1):012045.

作者简介:



刘河山(1988—) ,男 ,安徽阜阳人 ,2015年于中国科学院大学获得博士学位 ,现 为中国科学院力学研究所博士后。研究领域涉及激光干涉测距、高精度相位 测量、DWS 精密指向、激光锁相等。E-mail: liuheshan@ imech. ac. cn



高瑞弘(1994—) 男 辽宁大连人 2015年于北京理工大学获得学士学位 ,现为中国科学院力学研究所博士研究生 ,主要从事空间引力波探测中的激光干涉测量方面的研究。E-mail: gaoruihong@imech. ac. cn



罗子人(1980—),男,湖南长沙人,2010年于中国科学院数学与系统科学研究院获得理学博士,现为中国科学院力学研究所副研究员。参与中国短臂长空间引力波探测器的可行性研究和中国先进重力卫星关键技术论证工作,主要从事引力波探测的空间激光干涉测距技术的理论分析和方案设计方面的研究。E-mail: luoziren@imech.ac.cn



斯 刚(1957—),男,中国科学院力学研究所二级研究员。长期从事纳米尺度光学测量及其应用,现任中科院空间引力波计划——太极计划载荷技术总师,领衔激光干涉测距系统整体设计和技术总成。E-mail: gajin@ imech. ac. cn