物理学报 Acta Physica Sinica





Institute of Physics, CAS

基于滑模鲁棒算法的超低频主动隔振系统

罗东云 程冰 周寅 吴彬 王肖隆 林强

Ultra-low frequency active vibration control for cold atom gravimeter based on sliding-mode robust algorithm

Luo Dong-Yun Cheng Bing Zhou Yin Wu Bin Wang Xiao-Long Lin Qiang

引用信息 Citation: Acta Physica Sinica, 67, 020702 (2018) DOI: 10.7498/aps.20171884 在线阅读 View online: http://dx.doi.org/10.7498/aps.20171884 当期内容 View table of contents: http://wulixb.iphy.ac.cn/CN/Y2018/V67/I2

您可能感兴趣的其他文章 Articles you may be interested in

X形超阻尼局域共振声子晶体梁弯曲振动带隙特性

Flexural vibration band gaps for a phononic crystal beam with X-shaped local resonance metadamping structure

物理学报.2017, 66(14): 140701 http://dx.doi.org/10.7498/aps.66.140701

基于两级摆杆结构的超低频垂直隔振系统

Ultra-low-frequency vertical vibration isolator based on a two-stage beam structure 物理学报.2016, 65(20): 200702 http://dx.doi.org/10.7498/aps.65.200702

基于等效参数反演的敷设声学覆盖层的水下圆柱壳体声散射研究

Investigation of underwater sound scattering on a cylindrical shell coated with anechoic coatings by the finite element method based on an equivalent parameter inversion 物理学报.2016, 65(1): 014305 http://dx.doi.org/10.7498/aps.65.014305

FOX-7转晶行为的太赫兹光谱及理论计算研究

Terahertz spectrum and simulation of the phase transformation of FOX-7 物理学报.2015, 64(7): 073302 http://dx.doi.org/10.7498/aps.64.073302

用节点变分的代数方法研究双原子体系的完全振动能谱和离解能

Investigations of vibrational levels and dissociation energies of diatomic systems using a variational algebraic method

物理学报.2012, 61(13): 133301 http://dx.doi.org/10.7498/aps.61.133301

基于滑模鲁棒算法的超低频主动隔振系统^{*}

罗东云 程冰 周寅 吴彬 王肖隆 林强†

(浙江工业大学理学院,光学与光电子研究中心,生物与医学物理信息技术协同创新中心,杭州 310023)

(2017年8月22日收到;2017年10月9日收到修改稿)

振动噪声的有效隔离是冷原子重力仪的关键技术之一.为了减小冷原子重力仪中拉曼反射镜的振动噪声,研制了一套紧凑型低频主动隔振系统.其原理是利用滑模鲁棒控制系统处理和反馈由地震仪采集到的振动信号,利用音圈电机控制和消除被动隔振平台的运动.在0.1—10 Hz 频域范围内,滑模鲁棒控制系统的残余振动噪声功率谱密度比被动隔振平台最大降低了99.9%,比超前滞后补偿控制方法最大降低了83.3%.滑模鲁棒控制算法还具有整定参数少、抗干扰能力强等特点.

关键词:超低频振动,滑模鲁棒算法,主动控制,冷原子重力仪 PACS: 07.10.Fq, 33.20.Tp, 43.40.+s, 46.40.-f **DOI:** 10.7498/aps.67.20171884

1引言

重力加速度的高精度测量具有重要的科学意 义和实用价值.高精度重力加速度测量仪器可以用 于地球物理研究、矿产资源勘探、环境监测、油气普 查、地质调查等领域,应用前景非常广阔^[1-3].冷 原子干涉型重力仪具有高精度和长时间连续稳定 测量的优点,是近年来兴起的一种新型高精度绝对 重力仪^[4-7].目前冷原子干涉型重力仪的灵敏度已 经达到4.2×10⁻⁹ g·Hz^{-1/2},在100 s的积分时间内 重力加速度测量分辨率可以优于 0.5 μg^[8].

拉曼激光反射镜的振动对冷原子重力仪的测量精度有很大的影响. 高频振动可以用被动隔振平台加以隔离. 但对低频振动而言, 被动隔振平台不起作用或作用很小. 因此, 超低频隔振技术在冷原子重力仪的测量中十分重要^[9-11]. 譬如, 对于总高度为1 m的原子干涉仪, 原子干涉区距离一般约为20 cm, 原子团从制备完成到探测位置的总下落时间约为200 ms. 在下落时间内需要对原子的内态、动能进行控制并对原子施加拉曼

光脉冲,置于原子重力仪底部的拉曼光反射镜的 机械振动幅度应远小于拉曼光波长, 否则频率为 0.1—10.0 Hz的振动会使拉曼光的相位混乱,原子 干涉信号将会被淹没在噪声中. 斯坦福大学朱棣 文课题组首次将主动隔振技术运用于原子干涉仪 领域,其研制的主动隔振系统能将0.1-20.0 Hz 的 振动噪声压制为原始值的1/300,但是隔振系统体 积庞大^[12]. Freier^[13]开发了一个结构更加简单的 主动隔振系统,能将0.03-5.00 Hz 的振动降低至 原始值的1/200. Tang等^[14]在Freier的基础上精 简了主动隔振系统的机械结构,在0.1—3.0 Hz频 率范围内可以抑制99%的振动. Zhou等^[15] 使用 三维隔振技术,将0.2-2.0 Hz的振动噪声压缩了 98%, 系统自振频率可以达到 0.01 Hz. 以上主动隔 振技术都采用了超前滞后补偿滤波的控制方法, 这 种方法需要将较多的滞后滤波器串联以达到较高 的开环增益和系统稳定的效果,而且需要整定的参 数比较多. Freier^[13]使用了3组滞后补偿滤波器, 每组滤波器需要整定3个参数,包含1个增益系数 和2个截止频率,而且在不同时间段的测量还可能 需要对参数进行微调, 整个控制器需要整定的参数

* 国家重点研发计划(批准号: 2017YFC0601602, 2016YFF0200206)和国家自然科学基金(批准号: 61727821, 61475139, 11604296)资助的课题.

†通信作者. E-mail: qlin@zju.edu.cn

© 2018 中国物理学会 Chinese Physical Society

达到9个,这样会给控制器的设计带来困难,并影响最后的隔振效果.

不同于以往的主动隔振系统,本文采用滑模鲁 棒控制方法设计主动隔振系统,以解决冷原子重力 仪中的拉曼反射镜振动问题.通过建立拉曼反射镜 的振动数学模型,针对模型利用滑模鲁棒控制算法 进行控制仿真.在此基础上设计隔振机械结构并构 建实验平台,采用滑模鲁棒控制算法进行主动隔振 实验.实验结果表明,与被动隔振平台隔振效果相 比,构建的平台在0.1—10.0 Hz频段的残余振动噪 声功率谱密度最大降低了99.9%;与在该平台上采 用超前滞后补偿控制算法相比,残余振动噪声功率 谱密度降低了83.3%,而且需要整定的参数只有3 个.实验结果表明,滑模鲁棒控制主动隔振系统在 控制效果上优于超前滞后补偿控制算法,而且整定 参数少,响应快速,对参数变化及扰动不灵敏.

2 振动噪声对冷原子重力仪的影响

冷原子重力仪测定重力加速度的实验过程包括原子的冷却囚禁、选态、自由下落、原子干涉以及 末态测量等步骤.若原子团相对于反射镜在竖直方 向的位置为**r**^[16],则拉曼光在原子团处的相位为

$$\varphi = \boldsymbol{k}_{\text{eff}} \cdot \boldsymbol{r}, \qquad (1)$$

式中 k_{eff} 为拉曼光有效波矢.由此可见冷原子重力 仪相位会受到反射镜位置变化的影响.为了使重 力加速度测量更加准确,需要对反射镜进行振动隔 离,相位的功率谱密度可以表示为

$$S_{\varphi}(\omega) = k_{\rm eff}^2 S_{\rm a}(\omega) / \omega^4, \qquad (2)$$

式中 ω 为振动的角频率, $S_{a}(\omega)$ 为加速度的噪声功率谱. σ_{ω}^{2} 为冷原子干涉相位的方差, 可以表示为

$$\sigma_{\varphi}^2 = \int_0^\infty H_{\varphi}^2(\omega) k_{\rm eff}^2 S_{\rm a}(\omega) / \omega^4 \,\mathrm{d}\omega, \qquad (3)$$

式中 $H^2_{\varphi}(\omega)$ 为干涉仪与拉曼光相位之间的传递函数,可以根据原子干涉仪的测量原理推导得到.反射镜的振动噪声对重力的影响为

$$\sigma_{\rm g}^2 = \int_0^\infty H_{\rm a}^2(\omega) S_{\rm a}(\omega) \,\mathrm{d}\omega, \qquad (4)$$

式中 $H^2_a(\omega)$ 为反射镜振动噪声对重力仪的传递函数. Ω_R 为拉比频率, τ 为脉冲时间, T 为拉曼干涉脉冲间隔时间, 满足 $\omega \ll \Omega_R$ 和 $\tau \ll T$ 时,

$$H_{\rm a}^2(\omega) = \frac{16\sin^4(\omega T/2)}{T^4 \omega^4}.$$
 (5)

从(5)式可以看出,传递函数体现了原子干 涉对不同振动频率的敏感程度. 图1的计算中 T = 70 ms. 从图1可以看出 0.1—10.0 Hz 的振动 噪声对干涉仪影响最大.为了达到更高精度的测量 灵敏度,必须对 0.1—10.0 Hz 频段的振动噪声加以 抑制.



图1 振动噪声对重力仪的传递函数

Fig. 1. Transfer function of vibration and noise on the gravimeter.

3 隔振平台模型与控制算法设计

3.1 隔振平台模型

主动隔振系统的简化力学模型如图2所示.图 中*m*为需要隔振的拉曼光反射镜以及支撑杆等负 载的总质量,地面的振动通过阻尼*c*和弹簧传递给 拉曼反射镜迫使镜子振动,弹簧的弹性系数为*k*, 作动器会产生一个与镜子振动方向相反的力*F*来 抵消其运动^[17–20].由于原子重力仪只对地面振动 的竖直方向敏感,所以主要研究竖直方向的隔振,*x* 为地面振动的竖直方向位移,*y*为地面振动通过被 动隔振平台传递给负载引起的位移.图2所示主动 隔振模型是在有阻尼简谐振动模型中加入了抵消 振动的作动器,其运动方程可以表示为

$$\ddot{x} + 2\xi_0\omega_0(\dot{x} - \dot{y}) + \omega_0^2(x - y) = \frac{F}{m},$$
 (6)

式中 $\omega_0 = \sqrt{k/m}$ 为系统的固有谐振频率, ξ_0 为系统的阻尼系数, *F*为作动器产生的作用力^[21,22].



图 2 弹簧振子主动隔振示意图

Fig. 2. Schematic of spring oscillator based active vibration isolator.

020702-2

整个实验系统的反馈回路如图3所示.用一个 被动隔振平台作为初级预隔振,隔离地面振动高于 10 Hz的噪声信号,用地震仪实时测量被动隔振平 台隔振面板的残余振动噪声,输出与振动速度大小 成比例的差分电压信号,经过放大、滤波后通过滑 模控制器. 滑模控制也称为变结构控制, 其控制策 略与其他控制的不同之处在于可以根据系统当前 的状态有目的地变化,迫使系统按照预定滑动模态 的状态轨迹运动. 由于滑动模态可以进行设计而且 与对象参数及扰动无关,这使得滑模控制具有响应 快、对参数变化及扰动不灵敏等优点. 滑模控制器 的输出信号再通过电压控制电流源(VCCS),将电 压信号转换为对应频率的电流, 电流信号通入音圈 电机产生与电流成正比的电磁反馈力. 该反馈力与 地面振动产生的力大小相等,方向相反,能够互相 抵消,从而使拉曼反射镜所在的被动隔振平台的弹 簧处于平衡位置,保持静止状态^[23,24].



3.2 控制器设计

控制器输出的电压信号经过 VCCS 变成电流 信号,其频率响应是平坦的,增益系数为 K_{VC},电 流经过音圈电机变成力 F,音圈电机的输入电流与 输出电磁力成比例,系数为 Y_{VC},运动方程 (6)式可 以改写为

 $\ddot{x} + 2\varsigma_0\omega_0(\dot{x} - \dot{y}) + \omega_0^2(x - y) = \frac{K_{\rm VC}Y_{\rm VC}u}{m},$ (7) 式中u为控制器输出电压. 设 $2\varsigma_0\omega_0 = a,$ $K_{\rm VC}Y_{\rm VC}/m = b, \,\omega_0^2 = c,$ (7) 式变为

$$\ddot{x} + a(\dot{x} - \dot{y}) + c(x - y) = bu.$$
 (8)

(8) 式中拉曼镜的振动信号用电压形式表示为

$$\frac{1}{G_{\text{sensor}}G_k}\ddot{x}_{\text{V}} = -\frac{a}{G_{\text{sensor}}G_k}\dot{x}_{\text{V}} + a\dot{y} + cy$$
$$-c\frac{l}{G_{\text{sensor}}G_k}x_{\text{V}} + bu, \qquad (9)$$

式中 \ddot{x}_V 为地震仪输出加速度的电压信号, \dot{x}_V 为地 震仪输出速度的电压信号, x_V 为地震仪输出速度 积分的电压信号, G_{sensor} 为地震仪放大倍数, G_k 为 放大电路的增益. 滑模控制器需要输入振动的位移 信号,但是地震仪输出为振动的速度信号. 设计中 用滞后补偿滤波器构造积分单元,积分单元与纯积 分器呈线性关系,l为比例系数, $x = l/(G_{\text{sensor}}G_k)$, $\dot{x} = \dot{x}_V/(G_{\text{sensor}}G_k)$, $\ddot{x} = \ddot{x}_V/(G_{\text{sensor}}G_k)$, 滑模函 数设计为

$$s = c_1 \left(x_{\rm d} - \frac{l}{G_{\rm sensor}G_k} x_{\rm V} \right) + \left(\dot{x}_{\rm d} - \frac{1}{G_{\rm sensor}G_k} \dot{x}_{\rm V} \right), \qquad (10)$$

式中 $c_1 > 0, x_d = 0$ 为拉曼镜振动的位移的设定值, $\dot{x}_d = 0$ 为其速度的设定值. 滑模函数的导数为

$$\dot{s} = c_1 \left(-\frac{l}{G_{\text{sensor}} G_k} \dot{x}_{\text{V}} \right) + \left(-\frac{1}{G_{\text{sensor}} G_k} \ddot{x}_{\text{V}} \right).$$
(11)

采用指数趋近律,有

$$\dot{s} = -\varepsilon \operatorname{sgn}(s) - ks, \quad \varepsilon > 0, \quad k > 0,$$
 (12)

则滑模控制律为

$$u = \frac{1}{b} \left\{ c_1 \left(-\frac{1}{G_{\text{sensor}} G_k} \dot{x}_{\text{V}} \right) + \left[\frac{a}{G_{\text{sensor}} G_k} \dot{x}_{\text{V}} - a \dot{y} - c y + c \frac{l}{G_{\text{sensor}} G_k} x_{\text{V}} + \varepsilon \text{sat}(s) + ks - d_c \right] \right\}.$$
(13)

由于符号函数sgn(s)很容易产生抖振,可以用饱和 函数sat(s)代替(12)式理想滑动模态中的符号函数.sat(s)表达式为

$$\operatorname{sat}(s) = \begin{cases} 1, & s > \Delta, \quad k = 1/\Delta, \\ ks, & s \leq \Delta, \quad k = 1/\Delta, \\ -1, & s < \Delta, \quad k = 1/\Delta, \end{cases}$$
(14)

式中*△*为边界层. 饱和函数的本质为在边界层 外采用切换控制,在边界层内采用线性化反馈控 制^[25-27]. *d*_c的表达式为

$$d_{\rm c} = \frac{d_{\rm u} + d_{\rm l}}{2} - \frac{d_{\rm u} - d_{\rm l}}{2} {\rm sat}(s),$$
 (15)

式中*d*_l, *d*_u分别为估计的地面振动位移的最小值和 最大值.

3.3 仿真算例

根据建立的主动隔振平台模型和滑模鲁棒控制方法,利用MATLAB进行系统仿真验证,系统参数如表1所示.

	表1	算例	系统仿真参数	
Table 1.	Param	eters	of simulation	example.

参数	单位	参数值
自然阻尼常数 ξ0	$\rm N{\cdot}m^{-1}{\cdot}s$	0.1
自振频率 ω_0	rad	4.396
负载质量 m	kg	10
地震仪放大倍数 Gsensor		2000
放大电路增益 G_k		500
VCCS 增益 $K_{\rm VC}$	$V \cdot A^{-1}$	0.1
音圈电机力灵敏度 Y _{VC}	$N \cdot A^{-1}$	7.6
滑模面系数 c	m	15
指数趋近律系数 ϵ		0.1
指数趋近律系数 k		1000
边界层 Δ	m	0.01
干扰的上界 du	${ m m}{\cdot}{ m s}^{-1}$	0.005
干扰的下界 d _l	$m \cdot s^{-1}$	-0.005
初始振动位移值 so	m	0.0001
初始振动速度值 v0	$m \cdot s^{-1}$	0.0001

选取地面振动位移输入干扰信号的频率值为 0.2 Hz,也可以在0.1—10.0 Hz范围内取值,幅值 为1×10⁻⁴ m.滑模鲁棒控制器表达式为(14)式, 其中需要整定的参数为滑模面系数c、指数趋近律 系数 ε 和指数趋近律系数k.主动隔振效果如图4 所示,从图中可以看出隔振效果十分明显.算例 表明,基于滑模鲁棒控制算法的主动隔振方法是 可行的.







4 实验验证

4.1 机械设计

主动隔振机械装置如图5所示,被动隔振平台 自振频率设置为0.8,地震仪用来检测拉曼镜的振 动速度.音圈电机适合微幅低频的场合,因此选择 音圈电机作为作动器.由于音圈电机的线圈部分与 永磁体部分的间隙只有0.38 mm,而且两部分相互 独立^[28],所以用一个二维移动平台来调节两部分 的间隙,使之在运动过程中不发生摩擦.平台上的 平衡块是为了使隔振面板保持水平,因为水平度会 直接影响隔振效果^[29].



A: 拉曼反射镜; B: 地震仪; C: 音圈电机; D: 二维平衡台; E: 平衡块; F: 被动隔振平台

图 5 主动隔振机械装置

Fig. 5. Mechanical setup of active vibration isolation.

4.2 实验结果与分析

地震仪输出的残余振动噪声电压信号输入与 电脑相连的振动数据采集模块,实时采集和存储振 动信号,然后用电脑分析振动的噪声功率谱,用以 评价隔振效果.采用滑模鲁棒控制方法对实验结 果进行分析,并与传统的控制方式进行比较,具体 实验结果如图6所示.图中红色线为采用被动隔振 平台后的残余振动噪声功率谱,蓝色线为采用超前 滞后补偿控制的残余振动噪声功率谱,黑色线为采 用滑模鲁棒控制后的残余振动噪声功率谱.与被 动隔振平台相比,系统在共振频率点0.8 Hz 能达到 99.9%的振动抑制水平,在0.4—0.6 Hz 范围内能达 到98%的振动抑制水平,在2—3 Hz 范围内能达到 90%的振动抑制水平,与超前滞后补偿控制算法相 比,滑模鲁棒控制具有更好的振动噪声抑制水平.



图 6 三种隔振方法的残余振动噪声功率谱密度对比 Fig. 6. Comparison of residual vibration noise power spectral density obtained by three different vibration isolation methods.

可以用(3)式来评估图6中主动隔振后残余振 动噪声对原子重力仪相位的影响,不同振动频段对 干涉仪相位的影响如图7所示.从图7可以看出滑 模鲁棒控制主动隔振在0.1—10 Hz频率范围内对 原子重力仪相位影响最小,在该频段积分以后,其 对相位的影响为被动隔振对相位影响的14.7%,与 超前滞后补偿控制相比相位影响降低了40.2%.



图 7 三种隔振方法的振动噪声对干涉相位的影响 Fig. 7. Influence of vibration noise on the interference phase obtained by three different vibration isolation methods.

5 结 论

针对原子重力仪中拉曼镜的隔振需求,设计并 研制了一套基于滑模鲁棒控制算法的主动隔振系 统.通过建立隔振系统结构力学模型,设计针对该 模型的滑模鲁棒控制算法,用MATLAB进行模拟 仿真,结果表明该算法可以运用于主动隔振系统 中.设计主动隔振机械结构和反馈回路等相关实验 模块,用LabVIEW软件实现滑模鲁棒控制,经过 该实验平台测试,在0.1—10Hz振动频率范围内, 振动噪声功率谱可在被动隔振的基础上得到进一 步有效压缩,减小振动对原子干涉仪相位的影响, 与超前滞后补偿控制相比隔振效果更好.

浙江大学王兆英副教授、付志杰和浙江工业大学翁堪 兴对论文有关内容给予了帮助,谨此致谢.

参考文献

- [1] Kasevich M, Chu S 1991 Phys. Rev. Lett. B 67 181
- [2] Kasevich M, Chu S 1992 Appl. Phys. B 54 321
- [3]~Borde C J 1989 Phys. Lett. A ${\bf 140}~10$
- [4] Keith D W, Ekstrom C R, Turchette Q A, Pritchard D E, Kasapi S 1991 Phys. Rev. Lett. 66 2693
- $[5]\ {\rm Clauser}\ {\rm J}\ {\rm F}\ 1988\ Physica\ B\ {\bf 151}\ 262$
- [6] Kasevich M, Weiss D S, Riis E, Moler K, Kasapi S, Chu S 1991 Phys. Rev. Lett. 66 2297
- [7] Carnal O, Mlynek J 1991 Phys. Rev. Lett. 66 2689
- [8] Hu Z K, Sun B L, Duan X C, Zhou M K, Chen L L, Zhan S, Zhang Q Z, Luo J 2013 *Phys. Rev. A* 88 43610
- [9] Hauth M, Freier C, Schkolnik M, Schkolnik V, Senger A, Schmidt M, Peters A 2013 Appl. Phys. B 113 49
- [10] Jacquey M, Miffre A, Buchner M, Trenec G, Vigue J 2006 Appl. Phys. B 84 617
- [11] Zhou L, Xiong Z Y, Wang Y, Tang B, Peng W C, Hao K, Li R B, Liu M, Wang J 2011 Gen. Relat. Gravit 43 1931
- [12] Hensley J M, Peters A, Chu S 1999 Rev. Sci. Instrum.
 70 2735
- [13] Frier C 2010 Ph. D. Dissertation (Hamburg: Universität Hamburg)
- [14] Tang B, Zhou L, Wang Y H, Xiong Z Y, Xiong Z Y, Wang J, Zhan M S 2014 *Rev. Sci. Instrum.* 85 093109
- [15] Zhou M K, Xiong X, Chen L L, Cui J F, Duan X C, Hu Z K 2015 *Rev. Sci. Instrum.* 86 046108
- $[16]\,$ Peters A, Chung K Y, Chu
 S 2001 Metrologia 38 25
- [17] Luan Q L, Chen Z W, Xu J R, He H N 2014 Journal of Vibration and Shock 33 54 (in Chinese) [栾强利, 陈章位, 徐尽荣, 贺惠农 2014 振动与冲击 33 54]
- [18] Chen X, Wang H, Tao W, Yang C L 2017 Chinese Journal of Sensors and Actuators **30** 777 (in Chinese) [陈希, 王海, 陶伟, 杨春来 2017 传感技术学报 **30** 777]
- [19] Liu G D, Xu X K, Liu B G, Chen F D, Hu T, Lu C, Gan Y 2016 Acta Phys. Sin. 65 209501 (in Chinese) [刘 国栋, 许新科, 刘炳国, 陈凤东, 胡涛, 路程, 甘雨 2016 物理 学报 65 209501]
- [20] Lu M M, Zhou J K, Lin J Q, Li Y C, Zhou X Q 2016 Machine Tool & Hydraulics 23 46 (in Chinese) [卢明明, 周家康, 林洁琼, 李迎春, 周晓勤 2016 机床与液压 23 46]
- [21] Wei Y M, Liu X H, Fan Z C 2017 Aerospace Control and Application 43 1 (in Chinese) [魏延明, 刘旭辉, 樊子 辰 2017 空间控制技术与应用 43 1]
- [22] Sun Y F 2017 Measurement and Control Technology 34
 80 (in Chinese) [孙亚飞 2017 测控技术 34 80]

- [23] Hu J P, Zheng C, Li K J, Liu C P, Hu Q 2015 Noise and Vibration Control 35 193 (in Chinese) [胡均平, 郑 聪, 李科军, 刘成沛, 胡骞 2015 噪声与振动控制 35 193]
- [24] Dai X Z, Liu X Y, Chen L 2016 Acta Phys. Sin. 65 130701 (in Chinese) [代显智, 刘小亚, 陈蕾 2016 物理学报 65 130701]
- [25] Li Z L 2015 Ph. D. Dissertation (Wuhan: Huazhong University of Science and Technology) (in Chinese) [李 子龙 2015 博士学位论文 (武汉:华中科技大学)]
- [26] Boulandet R, Michau M, Herzog P, Micheau P, Berry A 2016 J. Sound. Vib. 378 14
- [27] Liu L 2011 Ph. D. Dissertation (Harbin: Harbin Institute of Technology) (in Chinese) [刘磊 2011 博士学位论 文 (哈尔滨:哈尔滨工业大学)]
- [28] Xia Z W, Wang X T, Hou J J, Wei S B, Fang Y Y 2016 J. Low Freq. Noise. Vib. Act. Control 35 17
- [29] Aloufi B, Behdinan K, Zu J 2016 Smart Mater. Struct.
 25 125004

Ultra-low frequency active vibration control for cold atom gravimeter based on sliding-mode robust algorithm^{*}

Luo Dong-Yun Cheng Bing Zhou Yin Wu Bin Wang Xiao-Long Lin Qiang[†]

(Center for Optics and Optoelectronics Research, Collaborative Innovation Center for Bio-Med Physics Information Technology,

College of Science, Zhejiang University of Technology, Hangzhou 310023, China) (Received 22 August 2017; revised manuscript received 9 October 2017)

Abstract

An ultra-low frequency vibrational noise isolation apparatus from external vibration can be a critical factor in many fields such as precision measurement, high-technology manufacturing, scientific instruments, and gravitational wave detection. To increase the accuracies of these experiments, well performed vibration isolation technology is required. Until recently the cold atom gravimeter has played a crucial role in measuring the acceleration due to gravity and earth gravity gradient. The vibration isolation is one of the key techniques in the cold atom gravimeter. To reduce the vibrational noise caused by the reflecting mirror of Raman beams in the cold atom gravimeter, a compact active low-frequency vibration isolation system based on sliding-mode robust control is designed and demonstrated. The slidingmode robust control active vibration isolation method is used to solve the vibration problem of Raman mirror in the cold atomic gravimeter. The purpose of vibration control is that the controller enables the system to be at zero state as the system states are away from the equilibrium due to vibration disturbance. In this system, the mechanical setup is based on a commercial passive isolation platform which only plays a role at higher frequency. A sliding-mode robust control subsystem is used to process and feed back the vibration measured by a seismometer which can measure the velocity of the ground vibration. A voice coil actuator is used to control and cancel the motion of a passive vibration isolation platform. The simulation and experiment results of vibration isolation platform show, on the one hand, that the vibration noise power spectral density decreases by up to 99.9%, and that the phase noise in cold atom interferometry produced by vibration decreases by up to nearly 85.3% compared with the results of the passive vibration isolation platform. On the other hand, compared with the lead-lag control method, the vibration noise power spectral density decreases by up to 83.3% and the phase noise in cold atom interferometry produced by vibration decreases by nearly 40.2%. Therefore, the sliding-mode robust control has the advantages of less tuning parameters, strong anti-interference ability, and more obvious vibration isolating effect.

Keywords: ultra-low frequency vibration, sliding-mode robust algorithm, active control, cold atom gravimeter

PACS: 07.10.Fq, 33.20.Tp, 43.40.+s, 46.40.-f

DOI: 10.7498/aps.67.20171884

^{*} Project supported by the National Key Research and Development Program of China (Grant Nos. 2017YFC0601602, 2016YFF0200206) and the National Natural Science Foundation of China (Grant Nos. 61727821, 61475139, 11604296).

[†] Corresponding author. E-mail: qlin@zju.edu.cn