文章编号 1004-924X(2020)09-1997-10

音圈快速反射镜的完全跟踪控制

王福超^{1,2},王昱棠^{1,2}*,田大鹏^{1,2}

(1. 中国科学院 航空光学成像与测量重点实验室, 吉林 长春 130033;

2. 中国科学院 长春光学精密机械与物理研究所, 吉林 长春 130033)

摘要:音圈电机驱动的快速反射镜在传统控制方法下具有严重的相位滞后,限制了其性能。针对这一问题提出了一种完 全跟踪控制方法(Perfect Tracking Control,PTC)。首先,建立音圈快速反射镜系统离散状态空间模型,构建多速率采样 系统,对长周期采样控制环节设计完全跟踪控制器;然后,对短周期环节设计基于离散滑模变结构控制的内回路补偿控 制器。新方法实现了音圈快速反射镜对指令的完全跟踪,并有效补偿了外部扰动、模型不确定性以及机械非线性等因素 对系统性能的影响,保证了系统的鲁棒性。实验结果表明:PTC 控制实现了系统工作频带的扩展,与传统 PID 控制相 比,系统的阶跃响应调节时间缩短 50%,静态位置波动峰峰值减小 50%;与基于干扰观测器和零相差跟踪控制器的方法 相比,系统的位置稳态误差由 1.5%减小到 0.05%。采用新方法的音圈快速反射镜对幅值 360″的正弦位置指令跟踪的 双十带宽达到 375 Hz,有效改善动态性能,拓展控制带宽。

关 键 词:快速反射镜;音圈电机;完全跟踪控制;滑模变结构控制 中图分类号:TP273 文献标识码:A doi:10.37188/OPE.20202809.1997

Perfect tracking control for fast-steering mirror driven by voice coil motor

WANG Fu-chao^{1,2}, WANG Yu-tang^{1,2}*, TIAN Da-peng^{1,2}

- (1. Key Laboratory of Airborne Optical Imaging and Measurement, Chinese Academy of Sciences, Changchun 130033, China;
 - 2. Changchun Institute of Optics, Fine Mechanics and Physics, Chinese Academy of Sciences, Changchun 130033, China)
 * Corresponding author, E-mail: ytwang@ciomp.ac.cn

Abstract: The traditional control method for a fast-steering mirror driven by a voice coil motor suffers from serious phase lag, which limits the performance. Herein, a perfect tracking controller (PTC) was proposed to solve this problem. First, a discrete state space model of the voice coil-driven faststeering mirror was established, a multirate sampling system was constructed, and a PTC was designed for long-cycle operations. Second, an internal compensator controller was designed for shortcycle operations based on the discrete-time sliding mode control method. The new method achieves perfect tracking of the voice coil-driven fast-steering mirror and reduces the effects of external

基金项目:国家自然科学基金资助项目(No. 61673365);中国科学院前沿科学重点研究计划资助项目(No. ZDBS-LY-JSC044);中国科学院青年创新促进会会员项目(No. 2017257);"十三五"空军预研专用技术项目(No. 30306)

收稿日期:2020-05-12;修订日期:2020-06-08.

disturbances, model uncertainties, and mechanical nonlinearity, thus ensuring the robustness of the system. Experimental results show that the proposed PTC improves bandwidth performance. Compared with the proportional-integral-derivative controller method, the system step response time is reduced by 50% and position error is reduced by 50%. Compared with the disturbance observer and zero phase error tracking controller method, the steady-state error is reduced from 1.5% to 0.05%. Moreover, the proposed method allows the fast-steering mirror driven by a voice coil motor to track sine position commands with an amplitude of 360"; the double-decade bandwidth is up to 375 Hz. The proposed method can effectively improve dynamic performance and expand the system control bandwidth.

Key words: fast-steering mirror; voice coil actuator; perfect tracking control; sliding mode control

1 引 言

航空、航天成像装备及其他高端光电仪器对 成像距离提出了更高的要求,而随着探测距离的 不断提升,成像设备的稳定精度要求也越来越高。 传统控制视轴指向的机械框架惯量大、刚度低,并 且受到设计约束和干扰力矩等因素的影响,系统 控制精度以及控制带宽难以提升。快速反射镜 (Fast Steering Mirror,FSM)具有体积小、质量 轻、结构紧凑、响应快、精度高等优点^[1-2],广泛应 用于空间光通信、像移补偿以及高精度跟踪瞄准 等领域^[3-5]。通过在成像光路中加入FSM并采用 复合轴控制方式补偿视轴晃动,有效提高了视轴 稳定精度和系统的成像质量^[6-9]。

FSM 按照驱动方式不同主要分为压电陶瓷 驱动和音圈电机驱动^[10]。压电陶瓷驱动方式具 有力矩输出大、响应带宽高的优点,但这种驱动方 式下 FSM 的行程较小,并且驱动电路相对复杂。 同时,压电陶瓷存在迟滞、蠕变等非线性特性,需 要通过算法进行补偿,增加了工程应用的复杂度。 与之相比,基于音圈电机驱动的 FSM(以下简称 音圈 FSM)具有行程大、动态特性好、结构简单、 环境适应性强等特点,工程应用更为广泛。

国内外相关机构已设计并制造多种音圈 FSM。美国 Ball Aerospace 公司设计的多尺寸音 圈 FSM 行程可达±50 mrad,工作带宽可达250~ 1 000 Hz。美国 OIM 公司生产的音圈 FSM 角度 为±27 mrad,工作带宽大于 500 Hz。国内对于 音圈 FSM 的研制起步较晚,但发展较快。国防 科技大学设计的音圈 FSM 的转动范围为 $\pm 5 \text{ mrad}$,闭环控制带宽为 $360 \text{ Hz}^{[11]}$,长春光机 所研制的一种音圈 FSM 的工作带宽为 $213 \text{ Hz}^{[12]}$ 。但是,上述带宽指标均只考虑幅值下 降,而未对相位滞后进行衡量。实际上,相位滞后 会直接影响 FSM 的实际应用效果。在音圈 FSM 补偿系统视轴稳定时,较大的相位滞后会导致反 射镜的实际运动与指令之间偏差的绝对值较大, 直接影响系统视轴稳定精度。随着光学系统口 径、焦距的提高,这一问题也愈发凸显,如何在保 证音圈快速反射镜工作带宽的前提下减少系统的 相位滞后,已成为提升音圈 FSM 性能的关键问 题之一。

实际工程中采用的 FSM 控制方法仍然以传 统的 PID 控制以及超前滞后校正方法为主。然 而,传统控制方法不仅鲁棒性较差,其闭环系统存 在明显的相位滞后现象。为了解决上述问题,文 献[13]提出了一种基于零相差轨迹控制(Zero Phase Error Tracking Controller, ZPETC)的音 圈 FSM 控制方法,提高了系统的响应速度。但 是,该方法需要获取指令超前信息,并且为了避免 不稳定零极点对消需采用近似逆模型,因此限制 了系统频带的拓宽,理论上存在跟踪的幅值误差。

实际上,为了保证 FSM 的控制性能,其控制器的控制周期较短,而外部控制计算机发送给 FSM 控制器的指令周期往往大于反射镜的控制 周期,即实际音圈 FSM 系统存在多速率采样问题。常见的思路是通过插补的方式解决控制周期 与指令周期不同的多速率采样问题,但这样不能 很好地利用这种采样速率的差异特性。文献[14] 利用多速率采样特性,不对指令进行插补,通过对 前馈的巧妙设计从理论上实现了控制系统对指令 的完全跟踪控制(Perfect Tracking Controller, PTC),其核心思想是把单输入单输出(Single Input Single Output, SISO)的被控对象描述为 多输入多输出(Multiple-Input-Multiple-Output, MIMO)系统,从而构造出对象状态到输入控制量 之间非奇异的传递函数矩阵。利用该模型求解稳 定的逆控制即可实现高动态跟踪控制,在硬盘驱 动器、单相逆变器等领域得到较广泛的应 用^[15-16]。国内对该方法的研究成果较少^[17-18]。 近年来,基于完全跟踪的光电跟踪转台控制及光 刻机直线电机控制的应用结果证实它在提高系统 动态性能方面的有效性[19-20]。那么,针对音圈 FSM 对指令的宽频带跟随要求和现有控制方法 性能的限制问题,可以基于完全跟踪控制的思想 给出更适合工程应用的控制器设计。

本文以音圈 FSM 为研究对象,构建了多速 率采样系统并给出它适用的完全跟踪控制方法。 针对鲁棒性和控制带宽的高要求,采用离散滑模 内回路补偿控制器和多速率采样下前馈控制器相 结合,提出了音圈 FSM 的完全跟踪控制方法。 该方法有效提高了控制性能,解决了传统方法对 闭环带宽的限制问题。

控制对象数学建模 2

音圈电机驱动 FSM 的物理结构如图 1 所示。 反射镜通过柔性铰链与基座相连,通过控制反射 镜两端的音圈电机伸缩实现反射镜的旋转运动。



音圈 FSM 采用柔性铰链而非轴承结构作为

基座与镜面的连接部件,柔性铰链的弹性力矩与 反射镜的转动角度成正比。

根据音圈 FSM 物理特性建立系统控制模型 的方框图,如图2所示。





Fig. 2 Block diagram of FSM system control model

图中, R_a 为线圈电阻, L_a 为线圈电感,i为线 圈中的电流, K_e 为反电动势系数, θ_m 为电机转 角, T_m 为电机作用在反射镜上的力矩, K_t 为电磁 力常数, J_m 为电机转动惯量, B_m 为电机端黏性阻 尼系数,K、为柔性铰链的弹性系数。

根据图 2 求得被控对象的传递函数为:

$$\frac{\theta_{\rm m}}{u} = \frac{K_{\rm t}}{\left[(L_{\rm a}s + R_{\rm a})(J_{\rm m}s + B_{\rm m}) + K_{\rm t}K_{\rm c}\right]s + K_{\rm s}(L_{\rm a}s + R_{\rm a})}$$
(1)

实际系统中电机的电感非常小,可以忽略不 计,因此式(1)可以简化成:

$$\frac{\theta_{\rm m}}{u} = \frac{K_{\rm t}}{R_{\rm a}J_{\rm m}s^2 + (R_{\rm a}B_{\rm m} + K_{\rm t}K_{\rm e})s + K_{\rm s}R_{\rm a}}.$$
 (2)

取状态变量 $\mathbf{x}(t) = [x_1(t), x_2(t)]^T, x_1(t) 与$ $x_2(t)$ 分别代表 t 时刻音圈快速反射镜的位置和 速度。将上述传递函数转换成状态空间模型,如 式(3)所示:

$$\begin{cases} \dot{\mathbf{x}}(t) = \mathbf{A}_{c} x(t) + \mathbf{b}_{c} u(t) \\ \mathbf{y}(t) = \mathbf{c}_{c} x(t) \end{cases}, \qquad (3)$$

其中:

$$\mathbf{A}_{\mathrm{c}} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -\frac{K_{\mathrm{s}}}{J_{\mathrm{m}}} & -\frac{R_{\mathrm{a}}B_{\mathrm{m}} + K_{\mathrm{t}}K_{\mathrm{e}}}{R_{\mathrm{a}}J_{\mathrm{m}}} \end{bmatrix}, \qquad (4)$$

$$\boldsymbol{b}_{\mathrm{c}} = \begin{vmatrix} \mathbf{0} \\ \mathbf{K}_{\mathrm{t}} \\ \overline{R_{\mathrm{a}} J_{\mathrm{m}}} \end{vmatrix}, \qquad (5)$$

$$= \begin{bmatrix} 1 & 0 \end{bmatrix}.$$
 (6)

实际控制系统是在嵌入式处理器上以离散方

第9期

式实现的,因此将公式(3)按采样周期 T_s 进行离散化得到离散状态方程:

$$\begin{cases} x[k+1] = A_s x[k] + b_s u[k] \\ y[k] = c_s x[k] \end{cases}, \qquad (7)$$

其中:

$$A_{s} = e^{A_{c}T_{s}}, b_{s} = \int_{0}^{T_{s}} e^{A_{c}\tau} b_{c} d\tau,$$

$$c_{s} = c_{c}, \mathbf{x}(k) = [x_{1}(k), x_{2}(k)]^{\mathrm{T}}.$$
 (8)

控制器的设计将针对上述离散 SISO 系统 开展。

3 控制器设计

本节利用系统的多速率采样特性,设计音圈 FSM 完全跟踪控制器(PTC)。控制器由基于短 采样周期的内回路补偿控制器和基于长指令周期 的前馈控制器组成。

3.1 多速率采样系统

为了保证音圈 FSM 的控制性能,其控制周 期一般较短,而通常外部控制计算机发送给 FSM 控制器的指令周期要长于控制周期。因此,音圈 FSM 控制系统由长指令周期与短控制周期构成。 指令周期 *T*,作为长周期部分,控制周期 *T*。和反 馈采样周期 *T*,作为短采样周期部分^[21-22]存在如 式(9)所示的关系:

$$T_{\rm r} > T_{\rm u} = T_{\rm y} = T_{\rm s}. \tag{9}$$

指令周期与控制周期的不一致直接影响最终 的控制性能。为了解决这一问题,通常采用插值 的方式计算出 *iT*,时刻与(*i*+1)*T*,时刻之间的指 令替代外部控制计算机的控制指令。为了更好地 利用多速率采样特性,对长周期采样部分合理设计 前馈,实现完全跟踪;对短周期部分设计合理的反 馈以提高鲁棒性。两者结合实现对 FSM 的控制。



Fig. 3 Control structure of PTC with multi-rate sampling

图 3 为多速率采样系统完全跟踪控制器结构

图。其中, $C_M(z)$ 为前馈控制器, $C_M(z)$ 为 MIMO 环节, $C_R(z_s)$ 为反馈控制器, $C_M(z)$ 与 $C_R(z_s)$ 共同 作用,最终实现完全跟踪功能。L(t)为提升器,它 按照短采样周期 T_s 依次输出其输入向量 u[i]中 的每个元素 $u_k[i]$, L(t)为 MISO 环节。根据 式(2)可知 FSM 为二阶系统,因此可得:

$$\boldsymbol{u}[i] = [u_1[i], u_2[i]]^{\mathrm{T}}, \qquad (10)$$

$$L(T_s)\boldsymbol{u}[i] = \begin{cases} u_1[i], t=T_s \\ u_2[i], t=2T_s \end{cases}, \qquad (11)$$

其中: $P_{c}(s)$ 为连续的被控对象, S_{M} 为采样器, H_{M} 为保持器。

3.2 长周期控制器设计

设定指令周期与短采样周期的关系为 $T_r = nT_s$,其中 n 为被控对象状态变量的个数,即被控 对象的阶数。根据式(2)可知 n=2,将按短采样 周期 T_s 进行离散化得到的离散状态方程(7)进 行转换,将短周期采样的 SISO 系统转换为长周 期采样的 MIMO 系统:

$$\begin{cases} \mathbf{x}[i+1] = \mathbf{A}\mathbf{x}[i] + \mathbf{B}\mathbf{u}[i] \\ \mathbf{y}[i] = \mathbf{C}\mathbf{x}[i] + \mathbf{D}\mathbf{u}[i] \end{cases}, \qquad (12)$$

其中:

$$\mathbf{y}[i] = [y_1[i], y_2[i]]^{\mathrm{T}},$$

(13)

$$\begin{bmatrix} \mathbf{A} & \mathbf{B} \\ \mathbf{C} & \mathbf{D} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} e^{2A_{c}T_{s}} & e^{A_{c}T_{s}} \int_{0}^{T_{s}} e^{A_{c}\tau} b_{c} d\tau & \int_{0}^{T_{s}} e^{A_{c}\tau} b_{c} d\tau \\ c_{c} & 0 & 0 \\ c_{c} e^{A_{c}T_{s}} & c_{c} \int_{0}^{T_{s}} e^{A_{c}\tau} b_{c} d\tau & 0 \end{bmatrix}$$
(14)

由式(12)可以得到:

$$(I-z^{-1}A)\mathbf{x}\lceil i+1\rceil = B\mathbf{u}\lceil i\rceil, \qquad (15)$$

当 $u[i] = B^{-1}(I - z^{-1}A)x_{d}[i+1]$ 时,就可以实现 被控系统的状态对期望状态的完全跟踪。其中, $x_{d}[i+1]$ 是下一时刻系统的期望状态,即:

$$\boldsymbol{x}[i] = \boldsymbol{x}_{d}[i].$$

这样就得到前馈控制器:

$$C_{\rm M}(z) = \mathbf{B}^{-1} (I - z^{-1} \mathbf{A}) - C_{\rm R}(z) z^{-1} \mathbf{C} = C_{\rm M0}(z) - C_{\rm R}(z) z^{-1} \mathbf{C}.$$
(17)

3.3 短周期控制器设计

考虑实际被控对象存在模型建模误差、外界 干扰等因素,可以将图 3 中的短周期采样控制部 分变换为图 4 所示的结构,通过加入对模型跟踪 (18)

的反馈控制保证控制系统对干扰等不确定因素的 鲁棒性。

考虑干扰后式(7)可以改写为如下形式:
$$\begin{cases} x[k+1] = A_s x[k] + b_s (u[k] + d_{ex}[k]) \\ y[k] = c_s x[k] \end{cases}$$
,

其中 $d_{er}(k)$ 为等效干扰值。





为了使系统具有更快的响应速度、更高的控 制精度以及更强的抗干扰性能,在进行反馈控制 器设计时,图 4 中的控制器 $C_{\mathbb{R}}(z_s)$ 可以采用离散 滑模变结构控制方法^[23]。

设系统的输入控制指令为 r(k),其对应的变 化率为 dr(k),取 $\mathbf{R}(k) = [r(k), dr(k)]^{\mathsf{T}}$;采用线 性外推的方法预测 r(k+1) 以及 dr(k+1), 即.

$$\begin{cases} r(k+1) = 2r(k) - r(k-1) \\ dr(k+1) = 2dr(k) - dr(k-1) \end{cases}$$
(19)

令滑模控制的切换函数为:

$$s(k) = \mathbf{C}_{e} [\mathbf{R}(k) - \mathbf{x}(k)], \qquad (20)$$

- 其中 $C_e = \begin{bmatrix} c & 1 \end{bmatrix}$ 。则: $s(k+1) = C_e \lceil \mathbf{R}(k+1) - \mathbf{x}(k+1) \rceil =$ $C_{e}[\mathbf{R}(k+1)-A_{s}x(k)-b_{s}u(k)-b_{s}d_{er}(k)].$

(21)

$$u(k) = (\boldsymbol{C}_{e} b_{s})^{-1} [\boldsymbol{C}_{e} \boldsymbol{R}(k+1) -$$

$$\boldsymbol{C}_{\mathrm{e}}\boldsymbol{A}_{\mathrm{s}}\boldsymbol{x}(k) - \boldsymbol{s}(k+1)], \qquad (22)$$

则基于指数趋近率的离散趋近率为:

得到控制率为:

$$s(k+1) = s(k) + T_s(-\varepsilon \operatorname{sgn}(s(k)) - \alpha s(k)) - C h d_s(k)$$
(23)

将式(23)带入式(22),得到离散控制率:

$$u(k) = (C_e b_s)^{-1} [C_e R(k+1) - C_e A_s x(k) - s(k) - ds(k)],$$
 (24)
其中 $ds(k) = -T_s \epsilon sgn(s(k)) - qT_s s(k).$

基于趋近率的离散滑模变结构控制器,可以 通过调节控制参数 q, ε, c 实现控制器的设计。其 中 q 为趋近速度参数,主要影响切换函数的动态 过度过程,调节该参数可以改变系统向滑模面的 趋近速度。ε为符号函数的增益参数,影响系统 克服参数摄动以及外界干扰能力,该参数越大系 统的抗干扰能力越强,但是过大的增益会导致系 统抖振。c为滑模面参数,影响系统的调节时间, c 越大系统的快速性越好,但是过大的滑模面参 数会导致系统的抖动。

选取李亚普诺夫函数:

$$V(k) = \frac{1}{2} s(k)^2.$$
 (25)

当公式(25)满足时,短周期控制系统能够 稳定。

$$\Delta V(k) = \frac{1}{2} \left[s^2(k+1) - s^2(k) \right] < 0, s(k) \neq 0.$$

(26)

)

根据李亚普诺夫稳定性定理,s(k) = 0 全局 渐近稳定,离散滑模的存在和到达性条件为:

$$[s(k+1)-s(k)]\operatorname{sgn}(s(k)) < 0,$$

$$[s(k+1)+s(k)]\operatorname{sgn}(s(k)) > 0.$$
(27)

由式(23)有:

$$[s(k+1)-s(k)]\operatorname{sgn}(s(k)) =$$

 $\left[-T_{s} \varepsilon \operatorname{sgn}(s(k)) - qT_{s}s(k) - C_{e}b_{s}d_{er}(k)\right] \operatorname{sgn}(s(k)).$ (28)

假设音圈 FSM 所受的等价干扰有界,满足 $|d_{er}| < \overline{d}, \mathbb{M}$:

$$[s(k+1)-s(k)]\operatorname{sgn}(s(k)) \leqslant$$

$$-T \operatorname{s-aT}[s(k)] + C h \overline{d}$$

$$-T_{s}\varepsilon - qT_{s}|s(k)| + C_{e}b_{s}\overline{d}.$$
(29)

只要选择 $\epsilon > C_{\epsilon} b_{s} \overline{d} / T_{s}$,即可满足:

$$\lfloor s(k+1) - s(k) \rfloor \operatorname{sgn}(s(k)) < 0.$$
(30)

音圈 FSM 采用高刚度的柔性支撑设计,一 般所受摩擦、模型不确定性等等价干扰影响较小, 即 d 很 小。 当 采 样 周 期 T。 很 小, 且 满 足 $2-qT_s \gg 0$ 时有:

$$[s(k+1)+s(k)]sgn(s(k)) =$$

[-T_s \epsilon sgn(s(k))+(2-qT_s)s(k)-
C_e b_s d_{ex}(k)]]sgn(s(k))>
-T_s \epsilon+(2-qT_s)|s(k)|-C_e b_s d>0. (31)
由此可见,当满足以上条件时,所设计的滑模

(C)1994-2020 China Academic Journal Electronic Publishing House. All rights reserved. http://www.cnki.net

控制率满足式(27)所示的离散滑模的存在和到达 性条件,所设计的控制系统是稳定的。

4 实验与结果

4.1 实验设置

本文以音圈 FSM 为对象进行了实验验证, 自研的音圈 FSM 如图 5 所示。音圈 FSM 口径 为 45 mm×35 mm,角度行程为 \pm 3 600⁷,反射镜 控制系统以 TMS320F28335 数字信号处理器为 核心,控制算法通过 C 语言进行编写。控制信号 通过并行总线上的 16 位 D/A 转换器与功率放大 器相连,镜面偏转角度的反馈信号通过 A/D 转换 器进 行采集,系统的 采样 与控制周期 $T_s =$ 0.1 ms。



图 5 音圈快速反射镜系统

Fig. 5 VCM fast steering mirror system

利用伪随机噪声和频谱分析的方法对控制对 象传递函数进行辨识。图 6 为音圈 FSM 的开环 系统模型。



通过扫频可以得到系统的模型参数如表 1 所示:

表1 音圈快速反射镜参数

Tab. 1 Parameters of VCM FSM

参数名称	参数值
开环增益 K	56.5
阻尼系数ζ	0.45
自然频率 ωո	105.3

通过上述参数拟合得到系统传递函数:

$$G(s) = \frac{6.229 \times 10^{-5}}{s^2 + 94.5s + 11\ 025}.$$
 (32)

针对式(32)所示的被控对象进行长周期控制器以及内回路补偿控制器设计。首先,采用 $T_r = 0.2 \text{ ms}$ 按照式(14)设计长周期控制器,控制器具体参数如式(34)、式(35)所示:

$$C_{M0}(z) = \mathbf{B}^{-1}(I - z^{-1}\mathbf{A}), \qquad (33)$$
$$\mathbf{A} = \begin{bmatrix} 0.999\ 780\ 89 & 0.000\ 198\ 10 \\ -2.184\ 132\ 86 & 0.981\ 059\ 75 \end{bmatrix}, (34)$$
$$\mathbf{B}^{-1} = \begin{bmatrix} 161.297\ 400\ 9 & -0.008\ 077\ 6 \\ -159.\ 762\ 620\ 9 & 0.024\ 130\ 6 \end{bmatrix}. \qquad (35)$$

然后,采用 $T_s = 0.1 \text{ ms}$ 对式(32)所示的被 控对象按照式(8)进行离散化得到被控对象的状态空间表达式:

$$\boldsymbol{A}_{s} = \begin{bmatrix} 0.999\ 945\ 04 & 0.000\ 099\ 52\\ -1.097\ 286\ 89 & 0.990\ 539\ 73 \end{bmatrix},$$
(36)

$$\boldsymbol{b}_{s} = \begin{bmatrix} 0.003 & 104 & 68\\ 61.995 & 465 & 4 \end{bmatrix}.$$
(37)

根据上述状态空间表达式,针对图 4 中的内 回路补偿控制器 C_R(z_s),采用累试法进行控制器 设计,设计结果如下:

 $u(k) = (\mathbf{C}_{e}b_{s})^{-1} [\mathbf{C}_{e}\mathbf{R}(k+1) - \mathbf{C}_{e}A_{s}\mathbf{x}(k) - s(k) + T_{e}sgn(s(k)) + aT_{e}s(k)], \qquad (38)$

$$\boldsymbol{C}_{\mathrm{e}} = \begin{bmatrix} 1 & 102.022 & 5 \\ 1 & 1 \end{bmatrix}, \quad (39)$$

 $q=2\ 980.\ 335\ 6, \epsilon=1\ 845.\ 537.$ (40)

最后进行实验验证,对本文所设计的 PTC 控制器进行性能测试,分别对比传统 PID 控制、基于 ZPETC 和本文提出的 PTC 方法的实际控制效果。

4.1.1 静态定位精度测试

在静态定位精度测试中,通过对比 3 种控制 器的稳态误差以及位置波动的峰峰值,衡量控制 器的控制性能。

4.1.2 动态性能测试

在快速反射镜动态性能测试实验中,分别对 比3种控制器的阶跃响应曲线和正弦跟踪曲线, 通过实验结果衡量控制器性能。

4.1.3 系统带宽测试

通过正弦扫频测试对 3 中控制器的闭环控制 带宽进行测试。

4.2 实验结果

4.2.1 静态定位精度测试

音圈 FSM 的静态定位精度是衡量反射镜性 能的一项重要指标,直接影响光电成像设备的成 像质量。

系统输入 360"的恒值控制信号。从实验结 果可以看出采用 PID 控制方法系统存在 0.3%的 稳态误差,反射镜的位置波动峰峰值为 2.16";采 用 ZPETC 控制方法系统存在 1.5%的稳态误差, 反射镜的位置波动峰峰值为 1.08";采用 PTC 控 制方法系统的稳态误差为 0.05%,反射镜的位置 波动峰峰值为 1.08"。

从实验结果中可以看出,采用 PTC 控制方法 相对于传统的 PID 控制方法,系统的位置稳态误 差由 0.3%减小到 0.05%;相对于 ZPETC 控制 方法,系统阶跃响应的调节时间缩短 50%,系统 的位置稳态误差由 1.5%减小到 0.05%,系统精 度得到明显提升。



Fig. 7 Results of static positioning accuracy test

4.2.2 阶跃响应性能测试

动态性能是系统一个十分重要的指标,通过 阶跃响应可以测定系统的动态性能。采用 360⁷⁷ 的阶跃位置指令作为期望轨迹信号进行跟踪实 验。实验结果如图 8 所示。

从实验结果中可以看出,采用 PID 控制方法 系统产生了 52.8%的超调量,调节时间为 14 ms; 基于 ZPETC 方法的超调量为 57.7%,调节时间 为 10 ms;而基于 PTC 控制方法的超调量为 30.3%,调节时间为 5.5 ms。采用 PTC 方法系 统的 阶跃响应性能明显好于 PID 和 ZPETC 方法。





4.2.3 正弦信号跟踪性能测试

实验过程中采用 PTC 控制方法对频率分别 为 50,100,300 Hz,幅值为 0.1°的正弦位置指令 进行跟踪,实验结果如图 9~图 11 所示。







图 13 基于 ZPETC 控制方法的系统闭环带宽测试结果 Fig. 13 Closed-loop bandwidth test results for ZPETC



图 14 基于 PTC 控制方法的系统闭环带宽测试结果 Fig. 14 Closed-loop bandwidth test results for proposed PTC

由图 12 可以看出,采用传统 PID 控制方法, 当输入正弦波频率为 340 Hz 时,幅值下降到 --3 dB时,相位滞后 25.704°,相位滞后严重。

由图 13 可以看出,基于 ZPETC 控制方法,当 输入正弦波频率为 360 Hz 时,幅值下降到一3 dB 时,相位滞后 14. 256°,相位滞后明显改善,但对 300 Hz以上频率信号的跟踪仍然存在一定误差。

由图 14 可以看出,基于 PTC 控制方法,当输 入正弦波频率为 375 Hz 时,幅值下降 10%,相位 滞后 9.72°,动态特性得到了明显改善。

从实验结果可以看出,在相同的输入条件下, 采用 PTC 控制方法相对于 PID 和 ZPETC 控制 方法,在带宽拓展上有明显的提升。

5 结 论

本文针对音圈 FSM 设计了一种基于 PTC 的 控制方法,实现了高精度、宽频带的 FSM 闭环控 制。以某型音圈 FSM 为实际被控对象进行了实 验验证,并与传统的控制方法进行了对比。实验 结果表明,本文设计的 PTC 控制方法能够很好地





图 11 300 Hz 正弦信号的跟踪性能测试结果

Fig. 11 Tracking performance test results for 300 Hz sine signal

从实验结果中可以看出系统对指令的跟踪精 度较高。

4.2.4 系统带宽测试

利用正弦指令输入对不同控制方法的闭环控 制带宽进行测试,结果如图 12~图 14 所示。



Fig. 12 Closed-loop bandwidth test results for PID control

保证反射镜的跟踪性能,相对于传统的 PID 控制 方法,系统阶跃响应的调节时间缩短 57%,系统 的位置稳态误差由 0.3%减小到 0.05%,系统静 态位置波动峰峰值减小 50%;相比于 ZPETC 控 制方法,系统阶跃响应的调节时间缩短 50%,位 置稳态误差由 1.5%减小到 0.05%;同时,采用 PTC 控制方法对幅值为 360"的正弦指令进行跟 踪性能测试时,系统的双十带宽(幅值下降 10%,

参考文献:

- [1] KLUK D J, BOULET M T, TRUMPER D L. A high-bandwidth, high-precision, two-axis steering mirror with moving iron actuator [J]. *Mechatronics*, 2012, 22(3):257-270.
- [2] 黑沫,鲁亚飞,张智永,等.基于动力学模型的快速
 反射镜设计 [J]. 光学 精密工程,2013,21(1):
 53-61.

HEI M, LU Y F, ZHANG ZH Y, *et al.*. Design of fast steering mirror based on dynamic model [J]. *Opt. Precision Eng.*, 2013, 21(1): 53-61. (in Chinese)

- [3] 张士涛. 音圈式大行程快速反射镜及其视轴稳定技术研究 [D]. 北京:中国科学院大学,2019.
 ZHANG SH T. Research on Large-scale Fast-steering-mirror Driven by Voice Coil Motor and Its Line-of-sight Stabilization Technology [D]. Beijing: University of Chinese Academy of Sciences, 2019. (in Chinese)
- [4] IBRIR S, SU C Y, OOI B S, et al.. Fast and reliable control of steering mirrors with application to free-space communication [J]. Proceedings of the 2017 International Conference on Advanced Mechatronic Systems, 2017: 483-488.
- [5] 王震,程雪岷. 快速反射镜研究现状及未来发展
 [J]. 应用光学, 2019,40(3):373-379.
 WANG ZH, CHENG X M. Research progress and development trend of fast steering mirror [J]. *Journal of Applied Optics*, 2019,40(3):373-379. (in Chinese)
- [6] 杨东,毛耀,丁科,等. 模型参考算法在快速反射镜
 中的应用 [J]. 红外与激光工程,2013,42(10):
 2790-2795.

YANG D, MAO Y, DING K, et al. Application of model reference adaptive algorithm in fast-steering mirrors [J]. Infrared and Laser Engineering, 相位滞后 10°)可以达到 375 Hz。由实验数据可 以看出,采用 PTC 控制方法,FSM 的静态定位精 度以及动态响应性能相对于 PID 控制方法以及 ZPETC 控制方法有明显的提高。本文设计的 PTC 控制方法可以有效抑制模型不确定性以及 外部扰动的影响,提高系统的鲁棒性,同时弥补了 外部指令周期与快速反射镜控制周期不同步的 问题。

2013, 42(10): 2790-2795. (in Chinese)

[7] 徐飞飞,纪明,解静,等.FSM 在高精度瞄准线稳 定系统中的应用研究 [J].应用光学,2012,33(1): 9-13.
XUFF, JI M, XIE J, et al.. Application of FSM in high accuracy line-of-sight stabilization system [J]. Journal of Applied Optics, 2012, 33(1):9-13. (in Chinese)

[8] 李贤涛,张晓沛,毛大鹏,等.高精度音圈快速反射 镜的自适应鲁棒控制 [J].光学精密工程,2017, 25(9):2428-2436.
LIXT,ZHANGXP,MAODP,etal..Adaptive robust control over high-performance VCM-FSM [J]. Opt. Precision Eng., 2017,25(9):2428-2436. (in Chinese)

- [9] 孙崇尚. 基于快速反射镜的高精度、宽频带扫描像移 补偿技术研究 [D]. 北京:中国科学院大学,2016. SUN CH SH. Research on the Scanning Image Motion Compensation Technology Based on Fast Steering with High Precision and Wide Frequency Range [D]. Beijing: University of Chinese Academy of Sciences, 2016. (in Chinese)
- [10] YU H C, CHEN T C, LIU C S. Adaptive fuzzy logic proportional-integral-derivative control for a miniature autofocus voice coil motor actuator with retaining force [J]. *IEEE Transactions on Magnetics*, 2014, 50(11): 1-4.
- [11] 鲁亚飞.快速反射镜机械结构特性设计问题研究
 [D].长沙:国防科学技术大学,2009.
 LU Y F. Research on Fast/Fine Steering Mirror System [D]. Changsha: National University of Defense Technology, 2009. (in Chinese)
- [12] 徐宁. 基于柔性机构的快速反射镜研究 [D]. 长 春:中国科学院大学,2018.

XU N. Research on Fast Steering Mirror Based on Compliant Mechanism [D]. Changchun: University of Chinese Academy of Sciences, 2018. (in Chinese)

- [13] 张士涛,张葆,李贤涛,等. 基于零相差轨迹控制 方法提升快速反射镜性能 [J]. 吉林大学学报:工 学版, 2018, 48(3): 853-858.
 ZHANG SH T, ZHANG B, LI X T, et al.. Enhancing performance of FSM based on zero phase error tracking control [J]. Journal of Jilin University: Engineering and Technology Edition, 2018, 48(3): 853-858. (in Chinese)
- [14] FUJIMOTO H, FUKUSHIMA K, NAKAGAWA S. Short-span seeking of HDD by vibration suppression PTC based on controllable canonical realization [C]. The 2005 IEEE/ASME International Conference on Advanced Intelligent Mechatronics. New York: IEEE,2005: 7-12.
- [15] MAE M, OHNISHI W, FUJIMOTO H, et al.. Perfect tracking control considering generalized controllability indices and application for high-precision stage in translation and pitching [J]. IEEJ Journal of Industry Applications, 2019,8(2): 263-270.
- [16] OHNISHI W, FUJIMOTO H. Perfect tracking control method by multirate feedforward and state trajectory generation based on time axis reversal
 [J]. IEEJ Journal of Industry Applications, 2018,7(1): 93-101.
- [17] 田大鹏,吴云洁,刘晓东.高精度电机伺服系统控 制综合方法 [J].电机与控制学报,2010,14(7): 66-74.

TIAN D P, WU Y J, LIU X D. Synthesis methods of high precision motor servo system control [J]. *Electric Machines and Control*,2010,14(7): 66-74. (in Chinese)

[18] 吴云洁,田大鹏,刘佑民.飞行仿真转台的完全跟

作者简介:



王福超(1988-),男,吉林磐石人,助理 研究员,2013 年于哈尔滨工程大学获 得硕士学位,主要从事伺服控制技术的 研究。E-mail: wangfuchao @ ciomp. ac. cn **踪控制**[J]. 控制理论与应用, 2011, 28(3): 414-420,426.

WU Y J, TIAN D P, LIU Y M. Perfect tracking control for flight simulator [J]. *Control Theory & Applications*, 2011, 28(3): 414-420,426. (in Chinese)

- [19] 程宇龙.双轴光电跟踪转台的完全跟踪控制研究
 [D].北京:北京理工大学,2016.
 CHENG Y L. Research on Perfect Tracking Control of Dual-axis Opto-electronic Tracking Turn-table
 [D]. Beijing: Beijing Institute of Technology, 2016. (in Chinese)
- [20] 陈兴林,刘川,耿长青,等.光刻机工件台直线电机的完全跟踪控制 [J].中南大学学报:自然科学版,2015,46(9):3238-3244.

CHEN X L, LIU CH, GENG CH Q, et al.. Perfect tracking control for linear motor in wafer stage of lithography [J]. Journal of Central South University: Science and Technology, 2015, 46 (9): 3238-3244. (in Chinese)

- [21] MAE M, OHNISHI W, FUJIMOTO H. Inter sample behavior analysis of MIMO multirate feedforward control depending on selection of input multiplicities [J]. IFAC Papers On Line, 2019, 52(15):163-168.
- [22] LI J R, GAN M G. A novel robust perfect tracking control method for nonlinear servo systems [C]. 2018 37th Chinese Control Conference (CCC), Wuhan, 2018:3790-3795.
- [23] SARPTURK S, ISTEFANOPULOS Y, KAYNAK O. On the stability of discrete-time sliding mode control systems [J]. IEEE Transactions on Automatic Control, 1987, 32(10):930-932.



王昱棠(1987一),女,内蒙古呼伦贝尔 人,副研究员,2012年于北京理工大学 获得硕士学位,2019年于中国科学院 大学获得博士学位,主要从事航空成像 与测量、运动控制方面的研究。 E-mail: ytwang@ciomp.ac.cn