天文望远镜消旋K镜光学结构设计及分析

魏烨艳12 王东光1 梁 明3 侯俊峰1 邓元勇1 张志勇1 孙英姿1

¹中国科学院国家天文台太阳活动重点实验室,北京 100012 ²中国科学院大学,北京 100049 ³美国国家光学天文台,亚利桑那 图森 85726

摘要 大型光学天文望远镜中存在由于不同坐标系转换造成的物方视场旋转和望远镜内部光路中折轴平面反射镜 之间的相对转动造成的像方视场旋转。为了提高空间分辨率和获得稳定的图像,需要对视场旋转进行补偿(消 旋)。采用K镜作为消旋器件,并通过矩阵方法分析其消旋原理及消旋条件,由此把K镜分为两种结构:对称式和非 对称式。与棱镜类似,K镜对系统光轴和成像有影响。在设计时,K镜的口径、体积和角度需要考虑加工装调和望 远镜整体光路的要求,在满足要求后,可进行一定的优化。用Zemax可实现对K镜的光学设计,最后用空间几何关 系来计算装调误差,并利用MATLAB和Zemax得到误差分析结果。

关键词 光学设计;K镜;矩阵分析;优化条件;装调误差

中图分类号 TB133 文献标识码 A **doi:** 10.3788/CJL201643.0316002

Design and Analysis of the Optical Structure for K Mirror in Astronomical Telescopes

Wei Yeyan^{1,2} Wang Dongguang¹ Liang Ming³ Hou Junfeng¹ Deng Yuanyong¹ Zhang Zhiyong¹ Sun Yingzi¹

¹Key Laboratory of Solar Activity, National Astronomical Observatories, Chinese Academy of Sciences, Beijing 100012, China

> ²University of Chinese Academy of Sciences, Beijing 100049, China ³National Optical Astronomy Observatory, Tucson, Arizona 85726, USA

Abstract Two kinds of field rotation occur in large optical telescopes, one is caused by the coordinate transformation between horizontal coordinate system and equatorial coordinate system, the other is caused by the mutual rotation among fold mirrors in telescope. In order to get high spatial resolution and stationary image, field rotation compensation is required. Now K mirror, as a derotator, is widely applied. Using matrix can explain the principal of K mirror and achieve the requirements for derotation, which leads to two sorts of K mirror: the symmetric and asymmetric. Similar to prisms, K mirror can affect the optical axis and imaging.Considered the requirements of machining, assembly and the total optical path, the aperture, volume and base angles of K mirror have been analyzed and optimized in this paper. An example of the symmetric K mirror is designed by Zemax. The tolerance of assembly and alignment have been explained by 3D–geometric relationship and calculated by Zemax and MATLAB.

Key words optical design; K mirror; matrix analysis; optimized condition; tolerance of assembly and alignment **OCIS codes** 220.3620; 120.4570

收稿日期: 2015-09-25; 收到修改稿日期: 2015-11-12

基金项目:国家基金委(11427901,11373044)、国家自然科学基金(11273034,11373042,11178005)、国家自然科学基金青年 基金(11403047)

作者简介: 魏烨艳(1990—), 女, 硕士研究生, 主要从事光学望远镜消旋方面的研究。E-mail: yywei@bao.ac.cn **导师简介**: 王东光(1966—), 女, 博士, 研究员, 主要从事光学偏振方面的研究。E-mail: wdg@bao.ac.cn

1 引 言

常用的消旋方法有物理消旋、电子消旋和光学消旋¹¹。物理消旋不适合配备了各种结构复杂、质量和尺 寸较大的光学电子设备的大型望远镜¹²。而电子消旋因为其存在延时,无法长时间积分等缺点同样也不适 用于望远镜中¹³⁻⁴¹。

光学消旋是通过在成像器件前装一光学元件,依靠其转动导致目标光线的转动,从而使图像旋转。曾 经使用过的光学消旋器件多为基于 Dove棱镜或者 Abbe棱镜原理所设计的消旋棱镜^[5-6],但棱镜会对会聚或 发散的入射图像产生像差^[7]。如今使用的 K 型反射镜可以避免这种缺点。大部分文章给出的消旋棱镜的底 角为 45°,K 镜的底角为 30°,但没有给出具体的解释和分析。而国外大型望远镜的消旋器件的底角都不相同 (例如 E-ELT 为 28°^[8], WHT 为 26.1°^[9], GEMINI 为 25°^[10])。

本文利用几何光学和空间坐标系旋转矩阵的方法来解释K镜的消旋原理和底角的关系。基于Dove棱镜设计的K镜,通过分析其光学性质,可验证消旋原理。提出K镜需要满足的设计要求,由此计算得到K镜的口径、体积、优化条件和误差的具体解析式,并用Zemax完成K镜的设计。

2 K镜光学性质分析

2.1 K镜消旋原理

K镜基于 Dove 棱镜设计, Dove 棱镜如图 1(a)所示, 它作为折射式消旋器件的特点是, 当它绕平行于反射 面的轴旋转θ角时, 物体的反射像将转过 2θ角^[11]。K镜就是把 Dove 棱镜的两个人射面都换成反射面, 同时保 留底面的反射面。图 1(b)对 K镜进行成像分析, 图中 K镜的第一面镜子 KM1和第三面镜子 KM3分别有两个 底角β₁和β₃, 第二面镜子 KM2平行于 K镜光轴(当光线沿着该轴入射, 出射光线与入射光线共线)。



图1 (a) Dove棱镜成像光路; (b) K镜的成像分析

Fig.1 (a) Optical path of the Dove prism; (b) imaging analysis of K mirror

下面用矩阵的方法来证明K镜具有消旋的作用^[12]。建立如图1(b)所示的物空间坐标系为全局坐标系,入射光矢量A与反射光矢量A'的关系为

$$A' = MA , \qquad (1)$$

其中M为反射作用矩阵^[13],其具体形式为

$$\boldsymbol{M} = \boldsymbol{I} - 2\boldsymbol{N} \cdot \boldsymbol{N}^{\mathrm{T}} = \begin{bmatrix} 1 - 2N_{x}^{2} & -2N_{x}N_{y} & -2N_{x}N_{z} \\ -2N_{x}N_{y} & 1 - 2N_{y}^{2} & -2N_{y}N_{z} \\ -2N_{x}N_{z} & -2N_{y}N_{z} & 1 - 2N_{z}^{2} \end{bmatrix},$$
(2)

式中I为3×3单位矩阵,N为镜面的法线向量单位矩阵 $[N_x \ N_y \ N_z]^{T}$ 。

静止时K镜各镜面的法线向量单位矩阵为

$$\boldsymbol{N}_{1} = \begin{bmatrix} \cos \beta_{1} \\ 0 \\ -\sin \beta_{1} \end{bmatrix}, \quad \boldsymbol{N}_{2} = \begin{bmatrix} -1 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}, \quad \boldsymbol{N}_{3} = \begin{bmatrix} \cos \beta_{3} \\ 0 \\ \sin \beta_{3} \end{bmatrix}, \quad (3)$$

假设一任意方向的入射光的矢量矩阵表示为 $A_1 = [A_{1x} \quad A_{1y} \quad A_{1z}]^T$ 。

若入射光绕望远镜光轴(z轴)旋转θ,同时K镜的旋转方向与入射光旋转方向一致,其旋转角度为θ/2,保证望远镜光轴、K镜旋转轴、K镜光轴三轴共线,则入射光矩阵变为

$$\frac{\begin{tabular}{ll} \hline \begin{tabular}{ll} \hline \begin{tabular}{ll} \hline \end{tabular} \hline \end{tab$$

同时,K镜各镜面的法线向量变为

$$\boldsymbol{N}_{1} = \begin{bmatrix} \cos(\theta/2) \cdot \cos\beta_{1} \\ \sin(\theta/2) \cdot \cos\beta_{1} \\ -\sin\beta_{1} \end{bmatrix}, \quad \boldsymbol{N}_{2} = \begin{bmatrix} -\cos(\theta/2) \\ -\sin(\theta/2) \\ 0 \end{bmatrix}, \quad \boldsymbol{N}_{3} = \begin{bmatrix} \cos(\theta/2) \cdot \cos\beta_{3} \\ \sin(\theta/2) \cdot \cos\beta_{3} \\ \sin\beta_{3} \end{bmatrix}, \quad (5)$$

由此可以得到各镜面的作用矩阵为

$$\boldsymbol{M}_{1} = \begin{bmatrix} 1 - 2\cos^{2}\beta_{1} \cdot \cos^{2}(\theta/2) & -\cos^{2}\beta_{1} \cdot \sin\theta & \sin 2\beta_{1}\cos(\theta/2) \\ -\cos^{2}\beta_{1} \cdot \sin\theta & 1 - 2\cos^{2}\beta_{1} \cdot \sin^{2}(\theta/2) & \sin 2\beta_{1}\sin(\theta/2) \\ \sin 2\beta_{1}\cos(\theta/2) & \sin 2\beta_{1}\sin(\theta/2) & \cos 2\beta_{1} \end{bmatrix},$$
(6)

$$\boldsymbol{M}_{2} = \begin{bmatrix} -\cos\theta & -\sin\theta & 0\\ -\sin\theta & \cos\theta & 0\\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix},$$
(7)

$$\boldsymbol{M}_{3} = \begin{bmatrix} 1 - 2\cos^{2}\beta_{3} \cdot \cos^{2}(\theta/2) & -\cos^{2}\beta_{3} \cdot \sin\theta & -\sin 2\beta_{3}\cos(\theta/2) \\ -\cos^{2}\beta_{3} \cdot \sin\theta & 1 - 2\cos^{2}\beta_{3} \cdot \sin^{2}(\theta/2) & \sin 2\beta_{3}\sin(\theta/2) \\ -\sin 2\beta_{3}\cos(\theta/2) & -\sin 2\beta_{3}\sin(\theta/2) & \cos 2\beta_{3} \end{bmatrix}.$$
(8)

整个K镜的作用矩阵为

$$\boldsymbol{M} = \boldsymbol{M}_{3} \cdot \boldsymbol{M}_{2} \cdot \boldsymbol{M}_{1} = \begin{bmatrix} M_{11} & M_{12} & M_{13} \\ M_{21} & M_{22} & M_{23} \\ M_{31} & M_{32} & M_{33} \end{bmatrix}.$$
 (9)

如果 K 镜要发挥像旋的作用(即出射光线与其余参量无关,只与旋转角度有关),则 *M* 应该与旋转矩阵 *R*。 具有相似的结构:

$$R_{z} = \begin{bmatrix} \cos(\theta/2) & -\sin(\theta/2) & 0\\ \sin(\theta/2) & \cos(\theta/2) & 0\\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix},$$
 (10)

通过对比可以得出 $M_{13} = \sin 2(\beta_1 - \beta_3)\cos(\theta/2) = 0 \rightarrow \beta_1 - \beta_3 = 0 \rightarrow \beta_1 = \beta_3$ 。满足此条件时

$$\boldsymbol{M} = \begin{bmatrix} -\cos\theta & -\sin\theta & 0\\ -\sin\theta & \cos\theta & 0\\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix},\tag{11}$$

$$\boldsymbol{A}_{3}^{'} = \boldsymbol{M} \cdot \boldsymbol{A}_{1} = \begin{bmatrix} -A_{1x} \\ A_{1y} \\ A_{1z} \end{bmatrix}.$$
(12)

由此可知出射像为入射像的倒像,这与图 1(b)的成像分析结果一致,而且出射像是静止的,与旋转角度θ没有 关系,说明当K镜的旋转速度是入射像旋转速度的一半且同向,在满足条件 β₁=β₃,并且望远镜光轴、K镜旋 转轴、K镜光轴三轴共线时,K镜具有消除像旋转的作用。



图 2 非对称式消旋 K 镜光路图 Fig.2 Optical path of the asymmetric K mirror

0316002-3

有一种非对称的情况,如图2所示,KM2并非平行于K镜光轴。用上述方法可以证明,当三面镜子的倾 角满足 β₂+β₃=β₁的情况下,此类型的K镜同样具有消旋作用。但是由于非对称式K镜的安装和校准比较 复杂,易出现较大的误差,所以大部分的消旋K镜采用对称式的结构。

2.2 K镜对系统光轴和成像的影响

类似反射棱镜,K镜的转动会引起整个望远镜系统光轴方向和成像方向的变化。根据棱镜转动定理:当物空间坐标系 *xyz*不动,棱镜绕转轴**P**转动θ角后,像空间坐标系 *x'y'z*'首先绕 **P'**(**P**'为**P**在像空间的共轭向量)转(-1)^{N-1}θ,然后绕**P**转θ(N是棱镜的反射次数)^[11]。

棱镜转动引起的像空间坐标系方位变化情况的矩阵方程

$$\begin{bmatrix} \mathbf{i}''\\ \mathbf{j}''\\ \mathbf{k}'' \end{bmatrix} = \mathbf{R}_{OP} \mathbf{R}_{OP'} \begin{bmatrix} \mathbf{i}'\\ \mathbf{j}'\\ \mathbf{k}' \end{bmatrix},$$
(13)

其中 i',j',k' 为坐标系 x'y'z'的三个单位基向量。i'',j'',k'' 为像空间坐标系 x'y'z'绕 P'轴转动 $(-1)^{N-1}\Delta\theta$ 后再 绕 P 轴转 $\Delta\theta$ 所成的新像空间坐标系 x''y'z''的三个单位基向量。 R_{OP} 为绕 P 轴的转动矩阵, R_{OP} 为绕 P'轴的转动矩阵, d 所成的新像空间坐标系 x''y''z''的三个单位基向量。 R_{OP} 为绕 P 轴的转动矩阵, R_{OP} 为绕 P' 轴的转动矩阵,

$$\boldsymbol{R}_{op} = \begin{bmatrix} 1 & \Delta\theta \cos\gamma' & -\Delta\theta \cos\beta' \\ -\Delta\theta \cos\gamma' & 1 & \Delta\theta \cos\alpha' \\ \Delta\theta \cos\beta' & -\Delta\theta \cos\alpha' & 1 \end{bmatrix},$$
(14)

$$\boldsymbol{R}_{\boldsymbol{\partial}\boldsymbol{P}'} = \begin{bmatrix} 1 & (-1)^{N-1} \Delta \theta \cos \gamma & (-1)^{N} \Delta \theta \cos \beta \\ (-1)^{N} \Delta \theta \cos \gamma & 1 & (-1)^{N-1} \Delta \theta \cos \alpha \\ (-1)^{N-1} \Delta \theta \cos \beta & (-1)^{N} \Delta \theta \cos \alpha & 1 \end{bmatrix},$$
(15)

其中 α , β , γ 分别为**P**轴与物空间坐标系x,y,z轴的夹角,也为P'轴与像空间坐标系x',y',z'轴的夹角, α' , β' , γ' 分别为转轴**P**与坐标系x',y',z'轴的夹角。

把以上理论应用于 K 镜系统中, 对于 K 镜来说, N=3。若假设转轴 **P** 为望远镜的光轴, 此时, $\alpha = \alpha' = \beta = \beta' = 90^\circ$, $\gamma = \gamma' = 0^\circ$ 。所以

$$\boldsymbol{R}_{op} \boldsymbol{R}_{op'} = \begin{bmatrix} 1 - \Delta\theta & 2\Delta\theta & 0\\ -2\Delta\theta & 1 - (\Delta\theta)^2 & 0\\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}.$$
(16)

在 K 镜旋转前,整个系统的光轴沿着 k'方向,旋转后光轴沿着 k"方向, $\Delta k' = k' - k'$ 就为光轴方向的改变。 j'为成像方向, j" 与 j'的差在 i'方向分量 $\Delta j'$ 就是像倾斜。计算得到 $\Delta k' = 0$, $\Delta j' = -2\Delta\theta i'$ 。这个结果 说明,以望远镜光轴为旋转轴时,光轴的方向不发生改变,并且像的旋转速度是 K 镜旋转速度的 2 倍,这与矩 阵方法的结果一致。

另一种情况是,若转轴**P**为x轴,即K镜系统绕x轴旋转的情况。此时 $\alpha = \alpha' = 0^\circ$, $\gamma = \gamma' = \beta = \beta' = 90^\circ$, 可以得到 $\Delta k' = \Delta j' = 0$ 。由此可知K镜整体绕x轴转动并不会影响整个系统的光轴方向和成像的改变,这说明在装调时整体在x轴的旋转是允许的。

3 K镜光学设计

K镜的设计除了需要满足之前得到的倾角条件,还要方便实际使用时的情况。首先,在K镜放入前后,整个光路的变化不能影响到望远镜后端成像设备和一些光谱分析设备的位置,这就要求光束经过K镜后方向不变。同时还要保证中心视场的主光线经K镜后高度不变。其次,在K镜的三面镜子中反射的光线不能被遮挡,这在一定程度上要求了K镜各个面的口径和位置。最后,在满足上述两个条件的情况下,进行优化,尽量减小K镜的口径和体积。

3.1 三面镜子的倾角设计

为了同时满足光束经过 K 镜后方向不变和主光线的高度不变,也就是保证焦点位置仍在光轴上,图 2 中, 在入射光为会聚光的情况下,要求主光线偏转的角度为 0°,即 (180° – $2\alpha_1$) – (180° – $2\alpha_1$) + (180° – $2\alpha_1$) = 0。得到 常见的 Dove 棱镜底角为45°,但根据不同折射率的棱镜,可以得到最优的角度使棱镜的体积最小,比如 选用 BK7,最优的底角为32.5°,这是根据光在棱镜经过的光程最小的原则^[14-15]。K镜是反射型消旋器件,所 以不存在材料的折射率对倾角的影响,但仍然可以用光程最小原则计算一种特殊的K镜:在准直光路中的 对称式K镜。当倾角为30°时,K镜的体积是最小的^[16]。然而,望远镜从副镜出来的光线为会聚光,倾角为 30°并不能满足最小光程的原则。所以,K镜的倾角选择与需要考虑望远镜系统参数、K镜在光路中的位置、 接收器的位置、设计时K镜的体积限制,同时还要考虑到加工和装调的方便。这样并没有一个绝对的优化 角度,但可以尽量设计对称式并且倾角便于装调的K镜。

3.2 K镜口径和体积设计

KM1镜的口径可以通过几何光学和空间关系求出具体的解析式,但KM2的口径与图3中的h有关,h又 决定了K镜的体积,这些都是相互关联的。K镜的体积与光线经过K镜折返的光程有关,若要使得K镜体积 尽可能小,则主光线在K镜内部所走的光程要尽可能小,即

$$B = \frac{h}{\sin 2\beta_1} + \frac{h}{\sin\left(\beta_3 + \frac{\pi}{2} - \alpha_1^{"}\right)} = \frac{h}{\sin 2\beta_1} + \frac{h}{\sin(2\beta_1 - 2\beta_2)} \longrightarrow \min .$$
(17)

要保证主光线的高度不变,在各面镜子倾角固定的情况下,起决定性因素的是三面镜子的相对位置。 如图3所示建立一个二维直角坐标系来分析,把望远镜的主镜和副镜等同于一个口径为A,焦距为f的近轴 面,面的中心设为原点,光轴所在位置设为x轴,与其垂直的方向设为y轴。主光线从近轴面到KM1的距离 为*l*,主光线在KM1的入射点O₂与KM3的入射点O₄的距离为*l*,在KM2的入射点O₃到光轴的距离为*h*。



图 3 二维坐标系下的消旋 K 镜

Fig.3 K mirror in 2D coordinate system

通过图3可以得到一些直线方程和点的坐标,0304的直线方程为

$$y - h = -\tan 2(\beta_1 - \beta_2) \cdot \left(x - \frac{h}{\tan 2\beta_1} - l_1\right),\tag{18}$$

KM3的直线方程: $y = -\tan\beta_3(x - m)$,其中m为KM3在x轴上的截距。

主光线的出射光线与入射光线高度一致,说明KM2的反射光线O₃O₄与KM3的交点O₄在x轴上,所以m 必须满足

$$m = \frac{h}{\tan 2(\beta_1 - \beta_2)} + \frac{h}{\tan 2\beta_1} + l_1,$$
(19)

可得 KM1 与 KM3 在光轴上的距离: $l = \frac{h}{\tan 2(\beta_1 - \beta_2)} + \frac{h}{\tan 2\beta_1}$ 。

K镜不遮挡光束的临界情况也就是在刚好满足K镜通光口径的情况下,又不会过长而遮挡光束。也就 是KM1的最上端遮挡了入射光束最下端从KM2反射的光线M₃M₄;KM3的最上端遮挡了入射光束最上端从 KM1反射的光线I₂I₃。即点I₂在直线上M₃M₄,点M₄在直线I₂I₃上。M₂M₃的直线方程:

$$y + l_3 \sin \beta_1 = \tan(2\beta_1 - \gamma) \cdot (x - l_1 + l_3 \cos \beta_1), \qquad (20)$$

KM1的直线方程:

$$y = \tan \beta_1 \cdot (x - l_1), \qquad (21)$$

其中 $l_2 = \frac{\sin \gamma \cdot (f - l_1)}{\sin(\gamma + \beta_1)}$, $l_3 = \frac{\sin \gamma \cdot (f - l_1)}{\sin(\beta_1 - \gamma)}$, $\gamma = \arctan \frac{A}{2f}$, γ 为视场角。求得临界情况,得到 KM1 与直线 M_3M_4 的

交点坐标(m1,n1),应该满足

$$l_1 + l_2 \cos \beta_1 < m_1 , \ l_2 \cos \beta_1 < n_1 .$$
(22)

同理,直线 I_2I_3 与 KM3 的交点 (m_2, n_2) 与 M_4 的坐标 (x_4, y_4) 应满足

$$x_4 > m_2 , y_4 < n_2 .$$
 (23)

(17)、(22)、(23)式都是针对 K 镜设计要求对 K 镜的倾角、体积和口径进行优化,给出限制条件。而在设计 过程中,已知望远镜整体光路的情况下,需要先确定 K 镜各面镜子的倾角,再根据以上的限制条件得到 K 镜 各面镜子之间的距离,最后 K 镜的口径就根据空间几何关系计算得到。

3.3 Zemax对K镜的设计

虽然口径的计算并不需要很难的方法,但其解析式非常复杂,尤其是多个视场的情况下,就需要考虑每 个视场反射在镜面的情况。所以,真正的设计都是靠光学设计软件完成的,采用Zemax光学设计软件设计倾 角为30°的对称式K镜。

设计时把望远镜的主镜和副镜等效于一个近轴面。确定好 K 镜在光路中的位置和倾角之后,需要查看 光线追迹和三维视图的结果不断调试镜面之间的距离,这样做是为了满足不遮挡光束的条件。而 K 镜的口 径能够通过 Zemax 自动得到,即把"半直径"的"求解类型"设置为自动。图 4 是设计的 K 镜的三维图,望远镜 等效为口径 A = 10³ mm, f = 10⁴ mm 的近轴面,并把 KM1 镜到近轴面的距离设为 l₁ = 9200.0 mm。通过观察 三维图的结果能够确定主光线从 KM1 到 KM2 的最佳光程为 150 mm,由于对称性, KM2 到 KM3 的最佳光程 也为 150 mm,即可以把 Zemax 中 KM1 和 KM2 的厚度设置为 150 mm。



图4 Zemax设计的倾角为30°的对称式K镜三维图

Fig.4 3D layout of a symmetric K mirror (base angle is 30°) designed by Zemax

为了满足光束经过K镜后方向不变(各镜偏角转向角之和应为90°)和主光线经过K镜后高度不变,需要 自定义评价函数。角度要求可以通过评价函数操作数"PMVA"来实现。为了保证主光线的方向,则要求在 最开始的入射面和出射面的光线位置始终在中心处,这可用操作数"RAGA"、"RAGB"、"RAGC"、"DIFF"组 合来实现。

自动得到的口径大小可以通过Zemax中的光线足迹图查看。光迹图可以显示任意面上叠加的光线的痕迹^[17]。图5是设计的K镜在有视场的情况下各面镜子的光迹图及视场数据。光迹图中给出了光线在x轴和y 轴方向的最大最小坐标值,光迹图中边缘的方形是镜面的面形,可以根据光线的坐标值在"表面性能"的"孔 径"选项中选择。

4 误差分析

消旋 K 镜的误差来源有三种^[18]:1) 各平面镜的平面质量,其对像质产生影响;2) 各平面镜的偏轴误差;3) 各平面镜相互间的位置误差。平面镜的质量由生产商控制,所以这里针对 K 镜的安装误差,也就是偏轴和 位置误差进行分析。一个平面镜有6个自由度。在建立三维坐标系后,这6个自由度可以分别描述为在*x*、



图 5 有视场时倾角为 30°的对称式(a) KM1, (b) KM2, (c) KM3 的光迹图; (d) 视场数据

Fig.5 Footprint diagrams of (a) KM1, (b) KM2, (c) KM3 (symmetric, base angle is 30°) when add fields; (d) fields data y、z轴平移和以x、y、z为轴的旋转。但是并不需要计算所有的误差,通过分析可知其中一些位置或者角度的 变化对最终的图像位置并没有影响。通过理论分析可知,对成像结果不产生影响的误差有5个,分别是(以 Zemax 上默认的全局坐标系为准):KM1在x方向的平移,KM2在x方向的平移,KM2在z方向的平移,KM2绕x 轴的旋转,KM3在y方向的平移。

为了方便计算,可通过分析主光线来计算像的偏移量。根据旋转矩阵的方法和空间几何关系,可以求 出主光线每次反射后的空间直线方程,最后可以得到像面的入射点的坐标。这样就得到了偏差量的具体解 析式,最后采用均方根来统计这些误差量产生的影响¹⁸¹。在计算角度误差时需要注意:1)规定角度旋转方向 的正负;2)各平面镜绕各坐标轴方向旋转,确定平面镜的旋转点(旋转点的旋转需要根据平面镜的支撑方式 决定),以及K镜整体的旋转点。

通过解析式,可以分析单个误差能够看出误差量与像的偏移量的关系。在实际安装过程中,只有一种 误差出现的情况是很少的,大部分是多种误差一起出现的情况,这样可能有某两个误差或几个误差相互抵 消的情况,这样需要把所有误差综合在一起考虑。Zemax软件很好地解决了这个问题,它提供了敏感度分析 和蒙特卡罗分析。敏感度分析可以计算在误差范围中的最大值和最小值对最终结果的影响,由此可以选出 对结果影响较大的误差,即比较敏感的误差。蒙特卡罗分析是误差值按一定的分布随机取值,设置产生模 拟的个数,通过大量模拟可以得到最后像的偏移量的分布情况。

对图 4 中 Zemax 所设计的 K 镜利用上述两种方法进行误差分析。通过计算得到误差的具体解析式如表 1~表 4 所示(坐标系与 Zemax 默认坐标系一致)。绕轴的旋转误差是以主光线在每面镜子的入射点(镜面的几 何中心)为旋转点计算的。

Tolerance /mm	KM1	KM2	КМЗ
Displacement in <i>x</i> -direction(Δx)	0	0	0
Displacement in y-direction(Δy)	$E_{1y} = 1.5\Delta y$	$E_{2y} = -\Delta y$	$E_{1y} = 1.5\Delta y$
Displacement in z-direction(Δz)	$E_{_{1y}} = -0.866\Delta z$	0	$E_{1y} = 0.866\Delta z$

表1 图4中K镜的位移误差解析式 Table 1 Displacement tolerancingexpression of K mirror in Fig.4

由以上误差解析式可以看出平移误差都是线性的。而旋转误差通过作图(见图 6)可以看出在设定的误 差范围内,像的偏移量也是线性变化的,即镜面的偏转量越小,像的偏移量也越小。并且在 x 轴和 z 轴的偏转 造成的像偏移比 y 轴大。因此在 K 镜装调时,应尽量使像点轨迹的半径减小。

同样,用Zemax进行敏感度分析和蒙特卡罗分析,根据天文望远镜的精度要求,平移误差范围设定 为-10~10 µm,偏转误差范围设定为-5"~5",分析结果见表5。误差分析所选用的标准值是主光线偏离视场 中心的距离,这可以通过设定评价函数来作为标准值,评价函数中利用操作数"REAX"、"REAY"和"QSUM" 组合完成。KM1与KM3在z坐标轴上的平移可以转化为镜子厚度的变化,所以用操作数"TTHI"代替,在y轴 上的平移用操作数"TEDY"表示。"TETX"、"TETY"、"TETZ"分别是代表镜子在x,y,z方向的偏转。蒙特卡罗 的运行次数为10000次,误差统计用正态分布。用Zemax计算单个误差的结果与解析式的结果经过对比,两 者基本是吻合的,这样可以用解析式来验证Zemax的分析结果。

表2 图4中KM1的旋转误差解析式

Table 2	Rotation	tolerancing	expression	of KM1	in Fig.4
---------	----------	-------------	------------	--------	----------

Rotation	Displacement of chief ray on image plane		
Rotation around <i>x</i> -axis (\mathcal{E}_x)	$E_{1y} \approx \frac{259.8 \tan(60^\circ + 2\varepsilon_x) - 450}{3 \tan(60^\circ + 2\varepsilon_x) - 1.732} + \tan 2\varepsilon_x \left[575 + \frac{150 \tan(60^\circ + 2\varepsilon_x) - 433}{2 \tan(60^\circ + 2\varepsilon_x) - 0.58} \right]$		
Rotation around <i>y</i> -axis (ε_y)	$E_{1s} \approx \frac{75 \sin 2\varepsilon_{y}}{1.5 \cos \varepsilon_{y} + 0.5 \cos^{2} \varepsilon_{y} - 1} + \frac{\sin 2\varepsilon_{y} \cdot \left(\frac{112.5 \cos \varepsilon_{y} + 112.5 \cos^{2} \varepsilon_{y} - 225}{0.75 \cos \varepsilon_{y} + 0.25 \cos^{2} \varepsilon_{y} - 0.5} + 500\right)}{3 \cos \varepsilon_{y} - \cos^{2} \varepsilon_{y} + 2}$ $E_{1y} \approx \frac{\frac{97.4 \cos \varepsilon_{y} + 97.4 \cos^{2} \varepsilon_{y} - 194.8}{1.5 \cos \varepsilon_{y} + 0.5 \cos^{2} \varepsilon_{y} - 1}}{0.75 \cos \varepsilon_{y} - 0.25 \cos^{2} \varepsilon_{y} + 0.5} \cdot (\cos \varepsilon_{y} + \cos^{2} \varepsilon_{y} - 2)$		
Rotation around <i>z</i> -axis (ε_z)	$E_{1x} \approx \frac{259.8 \sin \varepsilon_z}{1.5 \cos \varepsilon_z - 0.5} + \frac{400.3 \sin \varepsilon_z}{0.75 \cos \varepsilon_z + 0.25} E_{1y} \approx \frac{259.8(\cos \varepsilon_z - 1)}{3 \cos \varepsilon_z - 1} + \frac{800.8(\cos \varepsilon_z - 1)}{3 \cos \varepsilon_z + 1}$		
	表3图4中KM2的旋转误差解析式		
Tal	ble 3 Rotation tolerancing expression of KM2 in Fig.4		
Rotation	Displacement of chief ray on image plane		
Rotation around x -axis (ε_x)	$E_{z_y} \approx \frac{75\cos(4\varepsilon_x - 90^\circ) + 500\cos(4\varepsilon_x - 30^\circ) - 129.9\sin(4\varepsilon_x - 90^\circ) - 562.92}{\sin(4\varepsilon_x - 30^\circ) - 0.5}$		
Rotation around <i>y</i> -axis $(\boldsymbol{\varepsilon}_{y})$	0		
Rotation around <i>z</i> -axis (ε_z)	$E_{2z} \approx -\frac{\sin 2\varepsilon_{z} \cdot (779.4 \sin^{2} 2\varepsilon_{z} - 2987.7 \cos 2\varepsilon_{z} + 736.1)}{(3 \sin^{2} 2\varepsilon_{z} - 2) \cdot (3 \cos 2\varepsilon_{z} - 1)}$ $E_{2y} \approx \frac{64.95 \cdot \cos 2\varepsilon_{z} - 64.95}{1.5 \cos 2\varepsilon_{z} - 0.5} - \frac{1.732 \sin^{2} \varepsilon_{z} \cdot \left(\frac{75}{1.5 \cos^{2} \varepsilon_{z} - 0.5} - 575\right)}{3 \sin^{2} 2\varepsilon_{z} - 2}$		
	表4 图4中KM3的旋转误差解析式		
Tal	ole 4 Rotation tolerancing expression of KM3 in Fig.4		
Rotation	Displacement of chief ray on image plane		
Rotation around <i>x</i> -axis (ε_x)	$E_{3y} = 500 \tan 2\varepsilon_x$		
Rotation around y-axis (ε_y)	$E_{3x} \approx \frac{125 \sin 2\varepsilon_y - 750 \sin \varepsilon_y}{1.5 \cos \varepsilon_y - 0.5 \cos^2 \varepsilon_y + 1} E_{3y} \approx \frac{433(\cos \varepsilon_y - 1)}{1.5 \cos \varepsilon_y - 0.5 \cos^2 \varepsilon_y + 1}$		
Rotation around <i>z</i> -axis (ε_z)	$E_{_{3x}} \approx \frac{433 \sin \varepsilon_z \cdot (1.5 \cos \varepsilon_z - 0.5)}{0.75 \cos \varepsilon_z + 0.25} E_{_{3y}} \approx \frac{433 (\cos \varepsilon_z - 1) \cdot (1.5 \cos \varepsilon_z + 1)}{0.75 \cos \varepsilon_z + 0.25}$		
tian $x = xis$ x = xis x =	$ \begin{array}{c} \begin{array}{c} \begin{array}{c} \begin{array}{c} 2.5\\ + \text{ rotation around x-axis}\\ + $		

图6 镜面偏转角度与像偏移量的关系

Fig.6 Relationship between the rotation of mirrors and the image movement

			表 5 Zemax	误差分析结果		
			Table 5 Tolerancing r	esult of K mirror in Zer	nax	
			Sensitivi	ty analysis:		
			Minimum		Maximum	
Туре	Surface	Number	Value	Criterion	Value	Criterion
TTHI	3	7	-0.01000000	0.00867082	0.01000000	0.00864969
TEDY	4	6	-0.01000000	0.01498943	0.01000000	0.01501057
TEDY	8	10	-0.01000000	0.01001057	0.01000000	0.00998943
TTHI	11	14	-0.01000000	0.00864969	0.01000000	0.00867082
TEDY	12	14	-0.01000000	0.01498943	0.01000000	0.01501057
TETY	4	6	-0.00138900	0.00969705	0.00138900	0.00969705
TETZ	4	6	-0.00138900	0.01679578	0.00138900	0.01679578
TETX	5	5	-0.00138900	0.03879875	0.00138900	0.03877762
TETY	8	10	-0.00138900	1.0568E-005	0.00138900	1.0568E-005
TETZ	8	10	-0.00138900	0.02729314	0.00138900	0.02729314
TETX	9	9	-0.00138900	0.03150483	0.00138900	0.03152597
TETY	12	14	-0.00138900	0.00606066	0.00138900	0.00606066
TETZ	12	14	-0.00138900	0.01049737	0.00138900	0.01049737
TETX	13	13	-0.00138900	0.02425318	0.00138900	0.02423205
Monte Car	lo analysis:					
Number of	trails: 10000)				
Initial stati	istics: normal	distribution				
Nominal: 1	.0568×10 ⁻⁵					
Mean: 0.02	2746723					
Std Dev: 0	.01515418					
98%>0.06	43296790%>	0.04835819	80%>0.0396065	6		
50%>0.02	52503420%>	0.01413718	10% >0.00978158	2%>0.00400918		

中

玉

光

激

从敏感度分析的结果可以看出 K 镜的三面镜子在 x 轴和 z 轴的偏转造成的误差较大,这与图 6 所示的结 果一致。从蒙特卡罗分析中可以得知,有些在叠加之后会加大最后的误差结果,98%的偏差是在 64.330 μm 以内,最大的像偏移能达到 103.018 μm 左右。从结果可知,K 镜装调精度要求很高。为了消旋精度满足最 后在 CCD 的像移达到 2 个像元大小的要求,可以有三种方法:1) 不断提高 K 镜机械结构的调节精度;2) 在 K 镜与 CCD 之间添加一些缩小成像的准直透镜;3) K 镜后放置补偿镜子摆动的摆镜。

表6分别在不同误差范围,给出概率为90%以内的像移情况。从表6可以看出,当不改变偏转误差的范围,并且不断增大平移误差的范围,最终的像移几乎是线性增大的。当减小偏转误差的范围,与改变平移误差相比,它可以使像移量大大减小。所以K镜精度的提高主要是在K镜镜面角度的装调精度。

Error range		Displacement of image
	0″	0.01920327 mm
Error range of rotation	-3"~3"	0.03272405 mm
(error range of displacement is	-5"~5"	0.04835819 mm
$-10 \sim 10 \mu m$	-7"~7"	0.06544065 mm
	-10"~10"	0.08818979 mm
	0 μm	0.04442697 mm
Error range of displacement	-5~5 μm	0.04531713 mm
(error range of rotation is $-5'' \sim 5''$)	-10~10 μm	0.04835819 mm
	-15~15 μm	0.05223649 mm
	-20~20 μm	0.05741672 mm

表6 误差范围对像移的影响 Table 6 Different error ranges impact on image

5 结 论

消旋 K 镜具有类似于棱镜的性质,但 K 镜优于棱镜的方面是避免对入射光的像散作用。通过类比于 Dove棱镜,用矩阵方法和类似于棱镜的方法分析 K 镜的消旋原理和光学特性。消旋 K 镜需要满足一定的角 度约束条件,并且满足望远镜光轴、K 镜光轴和 K 镜旋转轴共线的情况下才具有消旋的作用。K 镜的具体设 计需要根据不同望远镜的光路要求有针对性地设计,比如望远镜的视场、K 镜所在光路的位置、接收器的位 置。从加工、装调方面来看,对称式 K 镜要优于非对称式 K 镜。理论分析并结合 Zemax 能够很好地完成 K 镜 的光学设计和误差分析的工作,以指导之后的 K 镜加工与装调。

参考文献

1 Ju Qinghua. Study on Field Rotation of 1.2 m Alt-Az Telescope and Elimination of Image-Rotation[D]. Yunnan: Yunnan Observatories, Chinese Academy of Sciences, 2008: 40-48.

鞠青华.1.2米地平式望远镜视场旋转研究与消旋[D].云南:中国科学院云南天文台,2008:40-48.

- 2 Wang Dai, Li Xiaoyan, Wu Qinzhang. Design of eliminating image rotation on opto-electronic imaging tracking and measuring device [J]. Opto-Electronic Engineering, 2012, 39(1): 108-112.
 - 王 岱,李晓燕,吴钦章.某光测设备上消像旋的设计[J].光电工程,2012,39(1):108-112.
- 3 Zeng Xiangping, Yang Tao. Electronic system for real time canceling image rotations[J]. Opto-Electronic Engineering, 2005, 32(10): 27-30.

曾祥萍,杨 涛.实时图像的电子消旋系统[J].光电工程,2005,32(10):27-30.

- 4 Wang Ting. Study on the Despun Control System of the Airborne CCD Image[D]. Changchun: Changchun Institute of Optics, Fine Mechanics and Physics, Chinese Academy of Sciences, 2004: 2-11.
 - 王 霆. 机载 CCD 图像消旋控制技术研究[D]. 长春: 中国科学院长春光学精密机械与物理研究所, 2004: 2-11.
- 5 Cheng Jingquan. The Principles of Astronomical Telescope Design[M]. New York: Springer, 2009: 141-151.
- 6 DSL Durie. A compact derotatordesign[J]. Optical Engineering, 1974, 13(1): 19-22.
- 7 Smith W. Modern Optical Engineering[M]. New York: McGraw-Hill Companies, 2008: 138-139.
- 8 Mark de Koe. A Design Study of a Cryogenic High Accurate Derotator[D]. Delft: Delft University of Technology, 2013: 9-31.
- 9 Tibor Agocs. Derotators at the WHT[R]. Isaac Newton Group of Telescopes, 2010: 5-14.
- 10 Bauman B, Gavel D. Beam Transfer Optics Preliminary Design Report[R]. Lawrence Livermore National Laboratory, 2001: 13-15.
- 11 Mao Wenwei. Optical Engineering Fundamentals(Part One)[M]. Beijing: Tsinghua University Press, 2013: 93-116.
- 毛文炜.光学工程基础(一)[M].北京:清华大学出版社, 2013: 93-116.
- 12 De Bruin J, Johnson D. Line-of-sight reference frames: a unified approach to plane-mirror optical kinematics[C]. SPIE(1697): 111-129.
- 13 Polasek J. Matrix analysis of gimbaled mirror and prism system[J]. Optical Society of America, 1967, 57(10): 1193-1201.
- 14 H Z Sar-EI. Revised dove prism formulas[J]. Optical Society of America, 1991, 30(4): 375-376.
- 15 Miles J Padgett, J Paul Lesso. Dove prisms and polarized light[J]. Mordern Optics, 1999, 46(2): 175-179.
- 16 Mirzaei S, Abo-Namous O, Beichert G, *et al.*. Developing a new generation of optomechanical derotator for analysis of the dynamic behaviour of rotating components[J]. Advances in Optomechanics, 2009, 7424: 1-9.
- 17 ZEMAX Optical Design Program User's Manual[M]. ZEMAX Development Corporation, 2011: 18-183.
- 18 Guo Peng. Study of Telescope's Derotation System[D]. Changchun: Changchun Institute of Optics, Fine Mechanics and Physics, Chinese Academy of Sciences, 2013: 12-58.
 - 郭 鹏,望远镜消旋研究[D].长春:中国科学院长春光学精密机械与物理研究所,2013:12-58.

栏目编辑: 韩 峰