紧凑型无热化非制冷红外光学系统设计

曲贺盟 张 新 张继真 王灵杰

(中国科学院长春光学精密机械与物理研究所光学系统先进制造技术中国科学院重点实验室, 吉林 长春 130033)

摘要 随着非制冷红外探测器技术的快速发展,非制冷红外光学系统得到了广泛应用。为满足机载或弹载非制冷 红外光学系统结构尺寸紧凑、相对孔径大、温度适应性强、杂散光抑制能力高的要求,采用折反射式二次成像光学 系统结构形式,实现了远射比0.55,F数0.8的光学系统设计,同时采用光学被动补偿方式,通过适当的光学和结 构材料匹配实现了-40℃~50℃无热化设计,并配合一次像面处视场光阑保证光学系统具有较高的杂散光抑制 能力。给出了完整的光学系统设计,设计结果表明:光学系统在不同温度下各视场调制传递函数接近衍射极限,空 间排布紧凑。通过高低温成像实验,验证了该非制冷红外光学系统满足机载或弹载应用的环境要求。

关键词 光学设计;红外光学系统;无热化;折反射式光学系统

中图分类号 TN216 文献标识码 A doi: 10.3788/AOS201434.0522003

Design of Compact Athermalizing Uncooled Infrared Optical System

Qu Hemeng Zhang Xin Zhang Jizhen Wang Lingjie

(Key Laboratory of Optical System Advanced Manufacturing Technology, Changchun Institute of Optics, Fine Mechanics and Physics, Chinese Academy of Sciences, Changchun, Jilin 130033, China)

Abstract With rapid growth of uncooled infrared detector technology, uncooled infrared optical systems are widely used. The uncooled infrared optical system must fulfill the requirements of compact size, large relative aperture, high temperature adaptability and stray light suppression ability. A catadioptric optical system with secondary image is adopted to realize the design parameters of 0.55 ratio of total length and focal length and 0.8 *F* number. In addition, the optical passive compensation method is used to realize an athermalized design in the temperature range of $-40 \text{ °C} \sim 50 \text{ °C}$ by matching optical and structural materials properly, and the field stop in the first image can ensure the optical system a high stray light suppression ability. The design result shows that optical system's modulation transfer function in each field is close to the diffraction limit at different temperatures and the system size is compact. Finally, it is proved that this uncooled infrared optical system can meet environmental requirements of airborne and missile application through the actual imaging experiment at high and low temperatures. **Key words** optical design; infrared optical system; athermalization; catadioptric optical system

OCIS codes 040.3060; 220.4830; 230.1150

1 引

言

红外非制冷探测器以其轻重量、小体积、低功 耗、高稳定性的优势,近年来得到了飞速发展。由于 非制冷光学系统不再需要冷阑匹配,系统正向着紧 凑、小巧方向发展。尤其是应用于机载或弹载环境 中的红外成像系统由于结构尺寸受限,工作环境严 酷,需要光学系统具备高成像质量、小结构尺寸、轻 系统质量和优异的环境适应性。同时由于非制冷探 测器基于外光电效应进行探测,其探测效率普遍低 于制冷探测器,辐射响应率相对较低。因此,发展一种结构紧凑、质量轻、相对孔径大、环境适应性强的 非制冷红外光学系统十分必要^[1-3]。

近年来国内所报道的相关非制冷小F数紧凑型无 热化红外光学系统的主要设计思路是采用透射反远距 光学系统结构形式,但是由于其本身特点决定了其远 射比不会小于0.8,因而限制了系统结构的小型化,同 时透射一次成像系统在杂散辐射的抑制方面能力有 限,进一步降低了红外非制冷光学系统的成像质量。

基金项目:国家自然科学基金青年科学基金(61007009)

收稿日期: 2013-10-21; 收到修改稿日期: 2013-11-26

作者简介:曲贺盟(1984—),男,博士,助理研究员,主要从事光学系统设计方面的研究。E-mail: quhemeng@126.com

鉴于上述因素,本文针对目前应用于机载和弹载的非制冷红外光学系统轻小型、大相对孔径和高环境适应性的要求,采用折叠光路的折反射式光学系统,设计了工作波段 8~13 μm,焦距 80 mm,F数0.8 的长波红外光学系统,光学系统远射比达到了0.55。系统采用二次成像配合视场光阑,有效地提高了光学系统的杂散辐射抑制能力。针对光学系统无热化要求,采用光学被动消热差方式,通过不同材料的匹配使系统实现了一40 ℃~50 ℃的无热化设计。设计结果在空间频率 30 lp/mm 处各视场调制传递函数(MTF)接近衍射极限,并且在一40 ℃~

50 ℃温度范围内成像质量没有明显下降。

2 光学系统结构

目前,红外非制冷光学系统的结构形式主要包 括折射式和折反射式,同时每种形式又包括一次成 像和二次成像方式。几种光学系统的特点如表1所 示。其中满足机载或弹载结构尺寸紧凑要求的光学 系统通常为:反远距结构形式的透射一次成像,以及 采用折转光路的折反一次、二次成像结构形式。

表1 不同光学系统结构形式的特点比较

Table 1 Characteristic comparison of different optical system configuration

Parameter	Primary imaging	Secondary imaging	Catadioptric primary imaging	Catadioptric Secondary imaging
Focal length	Short	Long	Short	Long
Length/focal length	1	>1	<1	<1
Field of view	Large	Large	Narrow	Narrow
Stray light	Much	Little	Much	Little
Self-radiation	Much	Little	Much	Little
Lens	Few	Many	Few	Many
Central obscuration	No	No	Yes	Yes

从表1中可以发现,透射式一次成像反远距光 学系统结构相对简单,视场和相对孔径更大,装调更 为简单,同时没有中心遮拦的影响,常用于可见光和 空间尺寸要求相对宽松的红外成像系统中。但是由 于透镜组自身红外辐射较大,且系统没有一次像面 而无法设置视场光阑,因而其杂散光抑制能力相对 较差,影响了光学系统的搜索和跟踪能力。采用折 反一次成像结构形式的光学系统,远射比可以达到 0.6 左右,但是此时系统中心遮拦较大,影响系统能 量接收,同时该结构同样无法设置视场光阑,需要较 长的遮光罩配合实现光学系统的杂散光抑制。综上 考虑,可选择折反二次成像方式以满足机载或弹载 红外光学系统的要求^[4-5]。

传统折反光学系统的前组反射系统大多采用卡 塞格林结构形式,即主镜为抛物面,次镜为双曲面, 能够很好地校正轴上点球差,但是无法满足正弦条 件,其视场相对较小。为了满足红外搜索和跟踪系 统较大的搜索和跟踪视场,前组反射系统采用 R-C 结构形式,即主次镜均采用双曲面。其优势在于系 统可以消除彗差影响,视场相对卡塞格林更大,像质 也相对更好。一次像面处放置视场光阑,可以有效 地降低系统受杂散光的影响。一次像面后的中继透 镜组将景物最终成像到像面,同时进一步校正前组 轴外像差。前组主次镜分担了系统 2/3 光焦度的, 这有利于系统的无热化设计。整个系统尺寸较短, 整体远射比达到了 0.55,系统 F 数达到了 0.8。

3 光学系统设计

3.1 光学系统设计参数

光学系统采用非制冷 320×240 面阵探测器,像 元尺寸为 17 μm,光学系统参数如表 2 所示。

表 2 光学系统参数

Table 2 Parameters of optical system

Parameter	Value	
Wavelength /µm	8~13	
Focal length /mm	80	
$F \sharp$	0.8	
Operating temperature $/^{\circ}C$	$-40 \sim 50$	
Spurious reflection	No spurious reflection	
Total length /mm	<50	
Center obstruction	< 30 %	

3.2 光学系统初始结构建立

分析系统设计指标发现如何满足光学系统总长 度、中心遮拦及F数成为方案的设计难点。上文分 析中确定了系统前组采用 R-C 反射式结构形式,主 反射镜采用双曲面,以进一步校正像差。设计时为 减小主次间距和次镜中心遮拦而尽可能地加大主镜 光焦度,并加入4、6、8次高次非球面,同时保证主、 次镜一次像面处像质优良,并与后组透镜同步优化, 以达到最优成像质量。 R-C系统结构形式如图 1 所示,其初始结构的 确定,主要根据前组焦距 f'、主镜焦距 f_1' 、次镜倍率 β、中心遮拦比 α、主镜距焦点距离 Δ 来确定主、次反 射镜的曲率半径 R_1 、 R_2 ,主、次反射镜偏心率 e_1 、 e_2 , 以及主、次间距 d_0 主镜焦距 $f_1' = \beta$ 的乘积为前组反 射系统焦距 f', e_1^2 为主镜二次曲面系数, e_2^2 为次镜二 次曲面系数, S_1 为赛德尔球差系数, S_1 为赛德尔彗 差系数^[6-8]。



图 1 R-C 光学系统结构

Fig. 1 R-C optical system configuration

根据高斯光学公式可以计算得到次镜放大倍率 β与中心遮拦比α的关系为

$$\alpha = \left| f' + \Delta \cdot \beta \right| / \beta(\beta - 1). \tag{1}$$

通过系统指标可以计算出光学系统 α 和 β ,并 得到光学系统主镜曲率半径 R_1 和次镜曲率半径 R_2 及主、次镜间距 d 与其关系为

$$R_1 = 2f'/\beta, \tag{2}$$

$$R_2 = \alpha \beta R_1 / (\beta + 1), \qquad (3)$$

$$d = f'(1-\alpha)/\beta. \tag{4}$$

由于 R-C 系统需要消球差与彗差,即 $S_1 = S_1 = 0$,可得到主、次反射镜偏心率 e_1 、 e_2 与次镜放 大倍率 β 和中心遮拦比 α 的关系为

$$e_{1} = 1 + \frac{2\alpha}{(1-\alpha)\beta^{2}},$$
(5)
$$\frac{2\beta}{(1-\alpha)\beta^{2}} + (1+\beta)(1-\alpha)^{2}$$

$$e_{2} = \frac{\frac{-\beta}{1-\alpha} + (1+\beta)(1-\beta)}{(1+\beta)^{3}} .$$
 (6)

通过上述公式推导得到中心遮拦比α后,其余 参数均能计算得到,系统要求中心遮拦小于 30%, 由此确定前组系统参数。设计指标严格规定了光学 系统总长,方案中将一次像面放置在主镜之前,即 Δ<0。系统前组焦距不能太长,这是由于相对孔径 较大,对于后组设计压力较大,因此在设计时应尽量 增大次镜的负光焦度以增长系统前组焦距,进而满 足前组焦距为系统焦距的 2/3。由于系统主、次反 射镜光焦度均较大,本身的像差较严重,因而必须采 用高次非球面进行校正。此类高次非球面的加工技 术已成熟,完全能够满足设计公差要求。后组采用 四片式成像系统,跟前组系统同步优化,以满足系统 指标要求。

3.3 光学系统无热化设计

总体指标中规定光学系统工作温度范围为 -40 ℃~50 ℃,红外系统由于受温度影响而相对 可见光更敏感,例如单晶锗材料∂n/∂t 达到 396× 10⁻⁶℃⁻¹,而K9 材料∂n/∂t 仅为 2.8×10⁻⁶℃⁻¹,两 者相差两个数量级。由于温度变化导致材料折射 率、厚度、面形与空气间隔同时发生变化,将对系统 焦距产生影响,在无调焦的光学系统中将严重影响 光学系统的成像质量。因此在设计过程中必须进行 无热化设计^[9-11]。

目前普遍采用的红外无热化技术主要有三种方式:电子主动补偿、机械被动补偿和光学被动补偿。 考虑系统应用于机载或弹载环境,要求光学系统体积小、重量轻、可靠性高。光学被动补偿在可靠性和 体积重量上均满足光学系统使用环境要求,因此选 择光学被动无热化补偿方式^[12-14]。

光学被动补偿方式是通过光学材料 $\partial n/\partial t$ 的相互匹配,配合光学元件和机械元件的热胀系数,以达 到各影响因素相互补偿,使光学系统在温度变化时 保证成像质量。目前应用于红外长波的光学材料其 光学特性与热特性如表 3 所示。其中 α_g 为膨胀系 数, $\partial n/\partial t$ 为折射率温度变化系数,V 为色散系数。

表 3 长波红外透镜材料光学特性及热特性

Table 3 Optical and thermal properties of material of long-wave infrared lens

Material	N /(10 $\mu { m m}$)	$\alpha_{\rm g} \times 10^{-6} / ({\rm m} \cdot {\rm cm}^{-1} / {}^{\circ}{\rm C})$	$\partial n/\partial t imes 10^{-6}$ °C $^{-1}$	$V (8 - 12 \mu)$	
Ge	4.0032	5.5~6.1	280 - 396	834.3	
ZnS	2.1986	6.6	43.3	22.9	
ZnSe	2.40652	8.54	100	58	
GaAs	3.04	5.7	149	16.3	
AMTIR-1	2.1976	12.8	72	115.2	
Irtran2	2.1986	6.9~7.4	51	22.9	
Irtran4	2.40652	7.4~8.0	$48 \sim 58$	58	
CdTe	2.67513	$4.5 \sim 5.9$	107	150.6	

光学系统前组主反射镜采用铝合金作为反射镜 基底材料,厚度上重点考虑加工、比热容及热胀最优 的反射镜厚度。当温度升高时,主镜的曲率半径增 加,光焦度减小,一次像面向后组移动,对于后组透 镜来说相当于物距减小,根据牛顿公式可知系统像 面将向后移动,相当于系统焦距变长,而对于后组透 射系统,当温度升高时,红外材料折射率变大,即后 组焦距变短。因此可以利用该特性,使系统实现无 热化设计^[15]。

设定主反射镜的曲率半径为r,材料热胀系数 为 α_1 ,镜筒材料热胀系数为 α_2 ,主、次镜间距为d,后 组透射系统焦距为 f'_2 ,与前组成像像面相对的后组 物距为 L_1 ,后组像距为 L_2 。当系统工作温度变化 时,前组像面位置变化量为

$$\Delta L_1 = \left(\frac{r_{\alpha_1}}{2} - d\alpha_2\right) \Delta t. \tag{7}$$

计算中次镜采用低热胀系数的材料,忽略其热效应。后组透射系统受温度影响焦距变化为 Δf_2 ,根据牛顿公式得到其温度变化后的像距为

$$L'_{2} = \frac{(f'_{2} + \Delta f'_{2})(L_{1} + \Delta L_{1})}{L_{1} + \Delta L_{1} - f'_{2} - \Delta f'_{2}}.$$
 (8)

为保证光学系统在工作温度范围内无热差,必须保证 $L_2 = L'_2$,得到

$$\Delta f_{2}^{\prime} = \frac{f_{2}^{\prime} \Delta L_{1}}{L_{1}^{2} + L_{1} \Delta L_{1} - f_{2}^{\prime} \Delta L_{1}}, \qquad (9)$$

将(7)式代入(9)式得到

$$\Delta f_{2}^{\prime} = \frac{f_{2}^{\prime 2}(r_{\alpha_{1}} - 2d_{\alpha_{2}})\Delta t}{L_{1}^{2} + (L_{1} - f_{2}^{\prime})(r_{\alpha_{1}} - 2d_{\alpha_{2}})\Delta t}, \quad (10)$$

透镜光焦度表达式为

$$\phi = (n-1)(1/r_1 - 1/r_2), \tag{11}$$

当温度变化时 dt 所引起的透镜光焦度变化为

$$\frac{\mathrm{d}\phi}{\mathrm{d}t} = \phi \Big(\frac{\mathrm{d}n/\mathrm{d}t}{n-1} - \alpha_1 \Big), \qquad (12)$$

式中 $\frac{dn/dt}{n-1} - \alpha_1$ 为透镜消热差系数,将其进行归一化,设为系数、,并代入(12)式中得到

$$\frac{\mathrm{d}\phi}{\mathrm{d}t} = \, \bigstar \phi, \tag{13}$$

根据近轴像差公式推导得到由透镜引起的位置热差 为

$$n'_{k}u'^{2}_{k}\frac{\mathrm{d}l'_{k}}{\mathrm{d}t} = -\sum_{i=1}^{k}h_{i}^{2} \bigotimes_{i}\phi_{i} - \sum_{i=1}^{k-1}n'_{i}u'^{2}_{i}\,\mathrm{d}d_{i}\,,\,\,(14)$$

由透镜引起的倍率热差为

$$n'_{k}u'_{k}dy'_{k} = -\sum_{i=1}^{k} h_{i}h_{z} \Re_{i}\phi_{i}dt - \sum_{i=1}^{k-1} n'_{i}u'_{z}u'_{z}dd_{i}.$$
(15)

在无热化设计中必须消除倍率热差和位置热 差,针对无限远成像即系统满足 n₁u₁dy₁=0,通过 分析发现,当系统后组透镜组采用适当的材料匹配, 同时配合殷钢镜筒材料时可以满足系统消热差要 求。

同时系统需要考虑温度引起的离焦量,通过公 式推导得到在温度变化 dt 时的离焦量为

$$\mathrm{d}\boldsymbol{\xi} = -f' \left(f' \sum_{i=1}^{k} \bigotimes_{i} \boldsymbol{\phi}_{i} + \alpha_{2} \right) \mathrm{d}t. \tag{16}$$

通过上述计算可以得到满足光学系统无热化要求的系统近轴关系,通过镜筒材料与透射元件的材料匹配得到满足系统无热化要求的光学系统初始结构。

根据上述设计思想进行光学系统无热化设计, 首先主镜选择热胀系数较高的铝合金材料,其次次 镜选择热胀系数较低的微晶材料,而透镜选择 Ge、 Ge、ZnSe、Ge 四片式,镜筒材料选择低热胀系数的 殷钢材料,最终使光学系统满足无热化要求^[16-18]。

4 设计结果

由于总体对光学系统尺寸严格限制,因此主镜 的相对孔径选取 0.5,并采用高次非球面校正像差。 系统有效焦距为 80 mm,F 数为 0.8,系统总长小于 44 mm,后组采用 Ge、Ge、ZnSe、Ge 四片式。为了更 好地消除系统球差、彗差和像散等像差,以提高系统 像质,前两片 Ge 材料加入非球面设计,使用光学设 计软件对光学系统进行反复优化,得到最优的设计 结果如图 2 所示。

系统选择探测器为 17 μm×17 μm,特征频率为 30 lp/mm。系统在-40 ℃、20 ℃、50 ℃的调制传



图 2 光学系统结构图 Fig. 2 Configuration of optical system

递函数(MTF)分别如图 3、图 4、图 5 所示。可以看 出不同温度下的光学系统调制传递函数各视场均接 近衍射极限。图 6 显示了系统像散和畸变量,可以 看出系统畸变得到了很好的校正,视场系统畸变为 0.201%。



图 3 一40 ℃光学系统调制函数曲线



图 4 20 ℃光学系统调制函数曲线

Fig. 4 $\,$ MTF curves of optical system at 20 $\,^\circ\!\mathrm{C}$

总结了系统在不同温度下的焦距和离焦位置, 如表4所示。系统景深为±0.0128 mm,可以看出 不同温度下系统离焦量均在景深范围内。

表 4 光学系统不同温度下焦距和离焦量

Table 4 Optical system's focal length and defocus

at different temperatures

	-40 °C	20 °C	50 °C
Focal length /mm	80.03	80	99.98
Defocus /mm	0.008	0	-0.006

5 杂散辐射分析

采用光学仿真分析软件对系统杂散辐射进行分







图 6 光学系统像散畸变曲线

Fig. 6 Optical system astigmatism and distortion curves 析,如图7所示。由分析可以发现在没有机械结构 件对系统杂散辐射进行抑制的情况下,系统存在不 经过主、次镜而直接经过透镜到达像面的一次杂散 光,严重影响系统性能。针对系统杂散辐射情况在 一次像面处设置视场光阑,能够有效地抑制系统杂 散辐射。

6 实验结果

非制冷长波红外镜头按照公差要求进行装调,确 认实际成像,并进行高低温工作实验,检验光学系统 无热化效果。将光学系统置于具有红外锗窗口的高 低温箱内,同时在窗口外部架设红外黑体平行光管, 采用适当的空间分辨率靶标,黑体温差调致 0.2 K。 系统在-40 ℃、20 ℃、50 ℃的成像如图 8 所示。

从成像质量上可以看出光学系统在一40 ℃~ 50 ℃温度范围内实际成像质量并无明显变化,达到 光学系统设计的调制传递函数要求,表明光学系统 满足无热化设计要求。



图 7 系统杂散辐射分析

Fig. 7 Analysis of system stray radiation



图 8 光学系统不同温度实际成像质量 Fig. 8 Imaging quality of optical system at different temperatures

7 结 论

采用折反射二次成像光学系统结构形式设计了 一种紧凑型无热化非制冷红外光学系统,远射比为 0.55,F数为0.8,并采用光学被动补偿方式,在不 增大系统体量的前提下,实现了一40℃~50℃温 度范围内的光学系统无热化设计,并在一次像面处 设置视场光阑有效地抑制了系统杂散辐射。给出的 光学系统设计结果表明,非制冷红外光学系统成像 质量优异,各指标满足机载或弹载环境使用要求。

参考文献

- 1 Liu Wu, Ye Zhenghua. Status and trends of foreign infrared photodetectors [J]. Laser and Infrared, 2011, 41(4): 365-370.
 刘 武, 叶振华. 国外红外光电探测器发展动态[J]. 激光与红 外, 2011, 41(4): 365-370.
- 2 Cai Yi, Hu Xu. State of the art and future trend of detectors for infrared imaging seekers [J]. Infrared and Laser Engineering, 2006,35(1): 7-11.

蔡 毅,胡 旭. 红外成像寻的用红外探测器现状和发展趋势 [J]. 红外与激光工程,2006,35(1):7-11.

- 3 Du Chunlei, Lin Xiangdi, Zhou Lishu, *et al.*. Method for improving performance of infrared detector by micro-optical lens array [J]. Acta Optic Sinica, 2010, 21(2): 246-249. 杜春雷,林祥棣, 周礼书,等. 微透镜列阵提高红外探测器探测 能力的方法研究[J]. 光学学报, 2010, 21(2): 246-249.
- 4 Guan Yingzi, Kang Lixin. LWIR uncooled optical system design [J]. Infrared Technology, 2008, 30(2): 79-82. 大葉次 唐六葉 に対けたは世紀公共学校語社にしてたけます

关英姿,康立新.长波红外非制冷光学系统设计[J].红外技术, 2008,30(2):79-82. 5 Kang Yusi, Liu Weiqi, Feng Rui. A refract-reflect telescope with cooke as compensated lens [J]. Optics and Precision Engineering, 2007, 15 (3): 303-307.

康玉思,刘伟奇,冯 容. Cook 结构补偿镜的球面折反型望远系统[J]. 光学 精密工程, 2007, 15(3): 303-307.

- 6 R Blakley. Cesarian telescope optical system [J]. Opt Eng, 1996, 35(1); 3338-3341.
- 7 Cai Zhen'en, Liu Zhaohui, Huang Jing, *et al.*. Dual band night vision R-C system with wide field of view and large relative aperture [J]. Journal of Applied Optics, 2010, 31(4): 525-528.

蔡占恩,刘朝晖,黄 静,等.大视场大相对孔径双波段夜视 R-C系统设计[J].应用光学,2010,31(4):525-528.

- 8 Pan Junhua. The Design Manufacture and Test of the Aspherical Optical Surfaces [M]. Suzhou: Suzhou University Press, 2004. 潘君骅. 光学非球面的设计、加工与检测[M]. 苏州:苏州大学 出版社, 2004.
- 9 Richard Simmons. Athermalization of a fast infrared telescope objective [C]. SPIE, 2007, 2539: 137-149.
- 10 William A Goodman. Athermal glass by design [C]. SPIE, 2007, 6666: 666604.
- 11 Yasuhisa Tamagawa, Toru Tajime. Dual-band optical systems with projective athermal chart: design [J]. Appl Opt, 1997, 36 (1): 297-301.
- 12 Tadeusz Kryszczynski, Marcin Les'niewski. Material problem in athermalization of optical systems [J]. Opt Eng, 1997, 36(6): 1596-1601.
- 13 Pilkington. Athermalization techniques in infrared systems [C]. SPIE, 1986, 0655: 142-153.
- 14 Juan L Rayces, Lan Lebich. Thermal compensation of infrared achrcmatic objectives with three optical materials [C]. SPIE, 1990, 1354: 752-759.
- 15 Guo Yonghong, Shen Mangzuo, Lu Zukang. Athermal design for infrared diffractive/refractive optical system [J]. Acta Optic

Sinica, 2000, 20(10): 1392-1395.

郭永洪,沈忙作,陆祖康.折射/衍射红外光学系统的消热差设 计[J].光学学报,2000,20(10):1392-1395.

- 16 Xue Hui. Optical design of infrared search and trace system [J]. Acta Optic Sinica, 2010, 30(8): 2383-2386.
 薛 慧. 红外搜索与跟踪系统中光学系统的设计[J]. 光学学报, 2010, 30(8): 2383-2386.
- 17 Tong Jingbo, Cui Qingfeng, Xue Changxi, *et al.*. Optical design of a off-axis dual-channel helmet mounted display [J]. Acta Optic

Sinica, 2010, 30(9): 2662-2667.

佟静波,崔庆丰,薛常喜,等. 离轴双通道头盔显示器光学系统 设计[J]. 光学学报,2010,30(9):2662-2667.

18 Qu Hemeng, Zhang Xin, Wang Lingjie, *et al.*. Design of a low F-number compact athermalizing infrared optical system [J]. Acta Optic Sinica, 2012, 32(3): 0322003.
曲贺盟,张 新,王灵杰,等.大相对孔径紧凑型无热化红外光 学系统设计[J]. 光学学报, 2012, 32(3): 0322003.

栏目编辑:韩 峰