DOI:10.11918/j.issn.0367-6234.2017.01.011

## 目标红外热像的等效辐射-汇聚法数值模拟

## 孙海锋,艾 青,夏新林

(哈尔滨工业大学能源科学与工程学院,哈尔滨 150001)

**摘 要:**为得到红外成像阵列面上的目标辐照强度分布,提出等效辐射-汇聚法.将目标红外成像过程分解为目标表面辐射场的产生和空间传输与红外系统中的汇聚成像两个阶段.采用蒙特卡罗法模拟目标表面的等效辐射形成及其向红外系统的传输过程;利用光学成像位置和光强变换关系确定目标任意点的成像方位及汇聚到成像点的辐照强度.以 SDM 标准飞机模型为对象,采用该方法模拟获得了不同探测角度下的红外热像,并与从红外成像阵列面发射光线的反向蒙特卡罗方法进行了计算效率的对比.计算结果表明:对于单个探测方位,等效辐射法与反向蒙特卡罗的计算效率相当;而对于多个探测方位,由于目标等效辐射(或辐射传递因子)的独立性和可复用性,相对于反向蒙特卡罗法,等效辐射-汇聚法能够提高计算效率,更便于工程应用.

# Simulating the infrared image of targets by an equivalent radiation-concentrating method

SUN Haifeng, AI qing, XIA Xinlin

(School of Energy Science and Engineering, Harbin Institute of Technology, Harbin 150001, China)

**Abstract**: An equivalent radiation-concentrating method was developed for calculating the radiative flux of targets into sensor pixels array in an infrared (IR) detecting system. This method contains division of the imaging process: the formation and transfer of the radiation field of targets and the concentration of it in the IR optical system. In the first process, the Monte Carlo (MC) method is adopted for simulating the formation of the equivalent radiation and for simulating the transfer of it to the IR system. Then in the later process, the optical relations are employed for locating the image and for calculating the light intensity transformation. The developed method was applied for calculating the infrared image of the SDM airplane at different detecting azimuth, and the results were compared in terms of efficiency with those from the reverse Monte Carlo method that traced rays from the sensor pixels array. It is shown that for one single detecting azimuth, the developed method is closed to the reverse Monte Carlo method with respect to efficiency; for multiple detecting azimuths, compared to the reverse Monte Carlo method that coupled the generation and concentration of the effective radiation of targets, the developed method results in computing cost savings and so is more suitable in engineering applications.

Keywords: infrared image; equivalent radiation; optical concentration; Monte Carlo method; air attenuation; radiation transfer; region grouping

高速飞机等飞行器的红外性能是其综合性能的 重要组成部分.由于探测角度和波段的差异,相对 于尾喷焰红外辐射,高速气动热导致的目标表面的 红外辐射不可忽视<sup>[1]</sup>.相对于飞行试验,数值模拟 方法由于其成本优势和复杂问题的易实现性,在获 取高速飞行器的红外热像的研究中得到了广泛应 用.一些学者针对目标的红外辐射形成和分布特征 开展了理论分析和数值模拟.如杜胜华等<sup>[2]</sup>分析了 某空间飞行器的红外光谱特性;单勇等<sup>[3]</sup>计算了亚 音速和超音速条件下导弹蒙皮的红外光谱辐射强 度;刘立等<sup>[4]</sup>分析了光学头罩在超音速条件下的热 红外特性.这类研究通常不考虑探测系统的成像传 输过程.而对目标在光学系统中的成像,现有的研 究大多不考虑探测器口径和焦距,采用单视点近似 或小孔成像近似,通过反向蒙特卡罗(RMC)法模 拟,跟踪从像面或视点发射的光线,分析表面的方向 辐射强度.如Coiro<sup>[5]</sup>采用 RMC 法分析了 B737 客机 的红外光谱成像特性进行了 RMC 模拟计算; Ross 等<sup>[7]</sup>利

收稿日期:2016-02-04

基金项目:国家自然科学基金(51176038,51106036)

作者简介:孙海锋(1981—),男,博士研究生;

夏新林(1966—),男,教授,博士生导师 通信作者: 夏新林,xiaxl@hit.edu.cn

• 81 •

用 RMC 法分析了再入飞行器的红外热成像.本文 作者曾采用 RMC 方法对目标辐射到探测阵列的红 外热像传输过程进行了一体化数值模拟,获得了目 标在红外成像阵列平面的能流密度<sup>[8]</sup>.该方法将目 标有效辐射计算与其在红外光学系统中的成像过程 模拟紧密地联系在一起,仿真效果好,但如果红外探 测器的参数(焦距、孔径和探测方位等)发生变化, 那么需要重新进行模拟计算,导致不必要的计算 消耗.

为实现对目标表面红外热像特征和探测系统成 像的快速预测评估,考虑到实际中的大多数红外目 标表面在探测波段内可近似为漫射面,本文将目标 红外成像过程分解为目标表面辐射的产生、空间传 输与红外系统中的传输汇聚两个阶段,提出了计算 目标红外热像的等效辐射-汇聚法.在导出相应计 算关系式的基础上,给出了该方法的模拟过程;并以 SDM 飞机模型为对象,得到并分析了不同探测角度 下的红外热像;通过与 RMC 法的目标红外成像传输 过程一体化数值模拟相比较,验证了该方法的可靠 性和计算的高效率.

 目标红外热像的等效辐射-汇聚法 计算原理

### 1.1 目标表面等效辐射及其大气衰减的计算

如图 1 所示,目标在红外光学系统中的成像包 含其自身等效辐射的形成、大气衰减及其在光学系 统中的聚集成像两个物理过程.目标表面的等效辐 射,包含其自身辐射和对投入辐射的反射或散射. 对于飞机等高速飞行器而言,由于强烈的气动热效 应,其表面的自身红外辐射强度远大于环境大气和 地表的红外辐射;而太阳光主要集中在可见光波 段<sup>[9]</sup>,照射到飞行器表面的红外波段能量远小于目 标自身的红外辐射.为分析方便,对高速飞行目标 表面某处的有效辐射主要考虑该处的自身辐射和对 其它部位红外辐射的反射.



#### 图1 目标红外成像物理过程

Fig.1 Physical process of the infrared imaging of targets

由于温度差异导致目标自身辐射与反射辐射的 黑体光谱特性不一,考虑到大气吸收的强烈光谱性, 所以二者之间以及反射辐射之间的大气衰减率不 同.为此,本研究将表面的自身辐射形成与其大气 衰减过程作为一个整体进行考量.

真实气体的红外传输特性的计算主要包含谱带 模型法<sup>[10]</sup>和逐线计算的方法<sup>[11]</sup>.谱带模型方法采 用了一定程度的近似,所以精度相对较低,但是逐线 计算的方法的计算量相对较大.为应用逐线计算方 法,引入以下假设以降低其计算量:考虑到目标辐射 的大气传输距离远大于目标的尺寸,因此可以忽略 辐射在单元间相互反射中的衰减;同时光学系统入 瞳面上不同点与目标的距离相差很小,所以目标上 任意点辐射的大气衰减率对于固定的探测方位可认 为是确定的数值.

考虑目标形状及温度、辐射物性的非均匀性,将 目标表面划分为大量离散单元.对某一离散单元*i*, 其经过大气衰减的等效辐射强度为

$$I_{i}^{e} = \tau_{i}I_{i}^{s} + \sum_{j=1}^{N}\tau_{j}I_{ji}^{r}.$$
 (1)

式中: N 为离散单元的数目,  $\tau_i$ 和  $\tau_j$ 分别为单元 *i*和 单元 *j*发射能量的大气透过率,  $\Gamma_{ji}$ 为由单元 *j*发射并 被单元 *i*反射的红外辐射强度,  $\Gamma_{i}^{i} = \varepsilon_i I_i^0$ 为单元 *i*自 身红外辐射强度,  $\varepsilon_i$ 为单元 *i*的发射率,  $\Gamma_{i}^{0}$ 为单元 *i* 的黑体辐射强度.

考虑到表面反射能量与吸收能量的定量关系, $I_{\mu}^{r}$ 可以表示为

$$I_{ji}^{\rm r} = \frac{(1 - \varepsilon_i)}{A_i \varepsilon_i} A_j R_{ji} I_j^{\rm s}.$$
 (2)

式中: *R<sub>ji</sub>* 为谱带内单元*j* 对单元*i* 的辐射传递因子, *A<sub>i</sub>* 和*A<sub>j</sub>* 分别为单元*i* 和单元*j* 的面积.蒙特卡罗法采 用光线随机抽样的方法计算单元间的辐射传递因 子.令某一单元*i* 发射的随机光线的数量为*N<sub>i</sub>*,跟踪 每一条随机光线,统计系统内各个单元*j* 吸收的份额 *N<sub>ii</sub>*,那么单元*i* 对单元*j* 的辐射传递因子近似表示为

$$\tilde{R}_{ij} = N_{ij}/N_i$$

由式(2)和(1),  $\Gamma_i$ 和 $\Gamma_i$ 的统计近似值可以表示为

$$\tilde{I}_{ji}^{r} = \frac{(1 - \varepsilon_{i})}{A_{i}\varepsilon_{i}}A_{j}\tilde{R}_{ji}I_{j}^{s},$$
$$\tilde{I}_{i}^{e} = \tau_{i}I_{i}^{s} + \sum_{j=1}^{N}\tau_{j}\tilde{I}_{ji}^{r}.$$
(3)

当每个单元的抽样光线数为无穷大时,  $\hat{R}_{ij}$  的数值趋 近于  $R_{ij}$ . 然而实际单元发射的光线数都是有限的, 所以  $\hat{R}_{ij}$  与  $R_{ij}$ 之间存在一定的统计偏差. 因为表面 单元自身辐射  $\Gamma_i$  采用完全确定的方法进行计算, 所 以根据式(3)表面等效辐射的方差来源于反射辐射,进而来源于表面单元间的辐射传递因子,即

· 82 ·

$$D(\tilde{I}_{i}^{e}) = \sum_{j=1}^{N_{s}} \left[ \frac{(1-\varepsilon_{i})}{A_{i}\varepsilon_{i}} A_{j}\tau_{j}I_{j}^{s} \right]^{2} D(\tilde{R}_{ji})$$

光线的随机发射点、发射方向和反射方向按参 考文献[12]中的方法进行确定. 在传统方法中.光 线与目标求交的计算最为耗时,因为上述计算要在 光线与所有离散单元间进行.对于实际目标.其表 面的几何、物理量(温度、材料辐射物性等)的非均 匀性都需要巨大的网格数量来分辨,所以上述时间 消耗更为显著.针对于此,本研究将目标的离散单 元进行分组,而求交只在光线与特定分组里的单元 进行,从而减少计算量.具体采用八叉树自适应分 区方法,八叉树的节点为长方体空间区域,每个节点 可能包含8个子节点或不包含子节点,而节点是否 继续分割取决于其包含单元的数量. 以图 2 所示的 二维情况为例进行说明,分区的过程包括创建根节 点 ABCD:一次分区将 ABCD 分为 AGEI、GBIF、EICH 和IFHD:二次分区将AGEI和IFHD进一步划分.对于 图中红色箭头所示的光线(垂直向内),其求交计算的 过程为:光线依次与节点 ABCD、AGEI、LMEQ 的求交 计算和其与叶节点 LMEO 包含单元的求交计算.





## 1.2 目标在红外光学系统中汇聚与成像计算

对于如图1所示的经过大气衰减的表面等效辐射在红外光学系统中汇聚成像的计算,按以下步骤进行:确定目标上任意点的成像位置;计算成像位置 汇聚的等效辐射能量.

实际的成像系统可以等效为一个像方焦距与物 方焦距不同的透镜,如图 3 所示.因此可以利用透 镜的成像法则计算目标的成像位置.对目标上的一 点,如果其位置矢量为**r**<sub>p</sub>,经推导,其成像点的位置 矢量**r**<sub>m</sub>可以表示为

$$\boldsymbol{r}_{\mathrm{m}} = \frac{\boldsymbol{n} \cdot (\boldsymbol{r}_{\mathrm{0}} - \boldsymbol{r}_{\mathrm{p}}) [\boldsymbol{r}_{\mathrm{0}} + (f - F)\boldsymbol{n}] - F \boldsymbol{r}_{\mathrm{p}}}{(\boldsymbol{r}_{\mathrm{0}} - \boldsymbol{r}_{\mathrm{p}}) \cdot \boldsymbol{n} - F}$$

式中:  $F 和 f 分别为物方和像方焦距, n 为透镜平面的单位内法向量, <math>r_0$  为等效透镜的中心的位置 矢量.



#### 图 3 目标与成像系统

Fig.3 Targets and the optical imaging system 利用光线穿越成像系统时的强度和方向变化规 律可以得出像点汇聚的辐射照度.经推导得出,从 目标表面上的一点 **r**<sub>p</sub> 发出,被入瞳面 S 汇聚到点 **r**<sub>m</sub> 的单位面积的红外辐射能流密度 E,可以表示为

$$E_{i} = \iint_{S} \tau I_{i}^{e} \frac{(\boldsymbol{r} - \boldsymbol{r}_{m}) \cdot \boldsymbol{n}}{|\boldsymbol{r} - \boldsymbol{r}_{m}|^{3}} ds$$

式中:**r**为入瞳面 *S*中的任一点的位置矢量, |**r** - **r**<sub>m</sub>| 为**r** 到像点**r**<sub>m</sub>的距离,  $\tau$  为光学系统的透过率,  $\Gamma_i^c$  为点 **r**<sub>p</sub>处经过大气衰减的红外目标表面的等效辐射强度.

## 2 算例的几何与物理模型

以图4所示的 SDM 标准飞机模型为研究对象, 该模型是一种三代机风动试验模型<sup>[13]</sup>,其几何特征 为:模型弦向总长 0.3 m,共包含机身、上下凸起部 分、机翼、后翼和顶翼几个部分,同时为减小尾部回 流的影响,增加了一个锥形体结构.本研究仅关注 模型表面的红外特性,没有考虑尾喷焰对其整体红 外成像特性的贡献.



蒙皮温度是飞机红外图像计算的输入条件<sup>[14]</sup>, 其分布受到外部与机舱内热环境的共同作用.本文 关注点在目标的红外成像,所以仅考虑对温度具有 显著影响的气动热.以 CFD 软件 ANSYS CFX 作为 工具对气动热进行模拟,计算的来流条件见表 1.

表 1 SDM 模型的来流条件

1 ab. 1	incoming now parameters for the SDM model			
高度 /km	温度 /K	压力 /Pa	速度 /(m・s <sup>-1</sup> )	马赫数
15	250	40 097	400	1.5

大气中的 H<sub>2</sub>O 蒸汽和 CO<sub>2</sub>对目标的红外辐射 具有强烈的衰减作用,大气的光谱吸收参数利用 HITRAN2008<sup>[15]</sup>光谱数据库进行计算.大气的温度 和压力对谱线的线形具有很大的影响,而 HITRAN 数据库仅提供了标准条件下的参数,所以非标 准条件下的数值需要进行换算,具体可参见文 献[16].

为表示目标和红外成像系统的位置关系,建立 如图 5 所示的全局坐标系. 成像系统的方位以飞机 模型中心到入瞳面中心的距离和从目标中心到入瞳 面中心的向量的分量形式表示.



#### 图 5 目标表面笛卡尔坐标和成像系统方位

Fig.5 The Cartesian coordinates system of target and the azimuth of the optical image system

3 计算结果与讨论

图 6 为 SDM 标准模型的 CFD 模拟计算得到的 温度分布云图. 从图 6 中可以看出, 机身上部和下 部凸起部分的前方, 由于气动压缩作用较为强烈, 所 以其表面温度显著地高于其他部分. 除此之外, 在 机身后部等回流较为强烈的部分, 也存在高温区域.

以 SDM 模型温度分布作为基础,计算了 8~14 μm 波段模型的红外热像.目标表面的离散单元数为 243 578 个,发射率为 0.3,每个单元发射的光线数为 10<sup>4</sup>根.在每个探测方位,探测器入瞳面中心点到目 标几何中心点的距离均为 10<sup>3</sup> m,入瞳面的内法向经 过飞机模型的几何中心.红外成像系统的其他参数 如表 2 所示.



物方焦距/m	像方焦距/m	入瞳面直径 /m	光学系统透过率
0.8	0.8	0.2	1.0

图 7 为利用等效辐射-汇聚法计算的 SDM 飞机 模型红外热像. 从图 7 中可以看出, 焦平面上的能 流分布的变化较为连续. 在气动热和回流较强的区 域, 如上下部凸起物的前方和机身尾部, 红外信号的 强度相对较大. 而在机翼-机身相连的部分, 由于辐 射的多次反射, 其红外信号也相对较强.

在光线数为10<sup>4</sup>的条件下,同时计算了发射率为0.6 和0.9时的红外热像.图8为不同表面发射率, (0,-1,0)方向、距离为1km,SDM模型在像面竖直中 间线上的入射能流,其中的相对值以横坐标原点的数 值为基准计算.从图8中可以看出,目标的红外信号随 其发射率的降低而减弱.此外,在横轴两端附近,信号 的强度近似与发射率成正比;而在机身--机翼等连接部 位,随着发射率的降低,红外信号的相对强度显著增强.

为进一步评价本文提出的方法,采用 RMC<sup>[8]</sup>法 计算了 SDM 模型在表面发射率为 0.3 时的红外热 像,并将两种方法进行了对比. 计算中,探测阵列的 像素为 500×500,每个像素发射 10<sup>4</sup>根光线. 图 9 为 像面的入射辐射能流,图 10(a)为像面竖直中线上 两种方法的入射能流的对比. 无论是图 7(a)和图 9





(a)(0,-1,0)方向距离1000 m



(b)(0,1,0)方向距离1000 m



(c)(-1,1,1)方向距离1000 m





- 图 7 等效辐射-汇聚法 SDM 模型成像面入射能流分布 (ε=0.3)
- Fig.7 The radiative flux on imaging arrays of the SDM model by the equivalent radiation-concentrating method (ε = 0.3) 现对等效辐射-汇聚法和 RMC 法的计算效率
- 进行对比. 在表面发射率为0.3、单元(或像素)发射

光线数为100的条件下,经过100次重复计算,得出 了两种方法像面入射能流的统计标准差.此计算条 件下二者的计算时间不相同,为此,利用上述标准差 与计算时间的平方根成反比这样的关系,以等效辐 射-汇聚法为基准将 RMC 的标准差进行了换算.



## 图 8 等效辐射-汇聚法目标(0,-1,0)方位、距离 1 000 m 时图 6(a)成像面水平中线能流密度

Fig.8 The radiative flux on the horizontal middle cross section of the imaging arrays from the (0, -1, 0) azimuth by the equivalent radiation-concentrating method



- 图 9 (0,-1,0) 方位 RMC 法 SDM 模型成像面入射能流 密度分布
- Fig.9 The radiative flux on imaging arrays of the SDM model from the (0, -1, 0) azimuth by RMC method

图 10(b)为经过换算的在相同计算时间条件 下,图 7(a)中像面竖直中线上的上述标准差的分

· 85 ·

布. 从图 10(b)中可以看出,二者的差别很小. 二者 的标准差最大值分别为1.2 W·m<sup>-2</sup>左右,由于标准 差的数值与单元抽样光线数的平方根成反比,因此 可以认为光线数为10<sup>4</sup>根时的标准差在0.12 W·m<sup>-2</sup> 左右,即光线数为10<sup>4</sup>的计算结果可认为与抽样光线 数无关. 由于相同计算时间条件下两种方法计算的 能流的标准差相当,所以可以认为:对于如图7(a) 所示的单个探测方位,等效辐射-汇聚法与 RMC 方 法的计算效率相当.同时,对于如图7所示多个探 测方位.RMC 法在每个探测方位的计算时间都与图 7(a)所示方位相当,总的计算时间将为图7(a)所示 方位的4倍左右,因为 RMC 法将等效辐射的形成及 在光学系统中的汇聚成像进行一体化计算;而对于 等效辐射-汇聚法,由于等效辐射或辐射传递因子 的可复用性,总的计算时间接近于图7(a)所示方位 的1倍,因为在该法中,等效辐射的计算时间远大于 其在红外光学系统中成像的计算时间.





#### 图 10 (0,-1,0)方位成像面水平中间线能流及其标准差对比

Fig.10 Comparisons between radiative fluxes and between their standard deviations from the (0,-1, 0) azimuth by the RMC method and the equivalent radiation concentrating method

## 4 结 论

针对漫射表面目标,从其在光学系统中成像的 物理过程出发,提出了其红外成像模拟计算的等效 辐射-汇聚法.通过算例的计算与对比验证了计算 方法的准确性;同时,与反向蒙特卡洛方法相比,在 多探测方位红外成像的模拟计算中,等效辐射-汇 聚法由于其中目标的等效辐射(或辐射传递因子) 具有独立性和可复用性,所以具有更高的计算效率.

本文的主要创新点归纳如下:

1)考虑到目标等效辐射(或辐射传递因子)的 相对独立性,将目标红外成像过程分解为目标表面 辐射场的产生、空间传输与其红外系统中的汇聚成 像两个阶段分别进行计算.

2)基于等效辐射的各个部分之间(直接发射和 反射)由于发射源的温度差异导致的大气衰减率的 差异,通过蒙特卡罗法,将等效辐射场的产生与其大 气传输耦合在一起进行模拟计算.

3)目标到光学系统间的距离通常远大于目标 尺寸,并且光学系统入瞳面上各点到目标的距离相 差很小.基于上述假设,忽略表面辐射在相互反射 过程中的大气衰减,并利用目标点到入瞳面中心的 距离采用逐线计算法计算单元直接辐射的衰减率.

4)为减少蒙特卡罗方法中光线与单元求交的 计算量,利用了八叉树区域分割方法对目标表面离 散单元进行了分组.

5)对于目标表面等效辐射在红外光学系统中 汇聚成像的计算,利用光学成像变换关系确定了目 标任意点的成像方位;根据成像系统中的光强传输 变化得出了汇聚到成像点的红外辐照强度.

## 参考文献

- BARANOWSKI L C, DOUGLAS M. Surface infrared signature computer program [C]//AIAA/ASME 3rd joint thermophysics, fluids, plasma and heat Transfer Conference. Louis: AIAA, 1982: 1-8. DOI: 10.2514/6.1982-914.
- [2] 杜胜华,龚加明,夏新林.某飞行器红外辐射特性研究[J]. 红外 与激光工程,2008,37(增刊):432-436.
   DU Shenghua, GONG Jiaming, XIA Xinlin. Infrared characteristics of a spacecraft[J]. Infrared and laser engineering, 2008, 37(s):432-436.
- [3] 单勇,张靖周,郭荣伟.导弹蒙皮红外辐射特性的数值计算与分析[J].航空动力学报,2008,23(2):251-255.
   SHAN Yong, ZHANG Jingzhou, GUO Rongwei. Numerical computation and analysis of the infrared radiation characteristic of missile scarfskin[J]. Journal of aerospace power, 2008, 23(2): 251-255.
- [4] 刘立,孟卫华,潘国庆.超音速飞行环境中光学头罩热辐射建模与分析[J].红外与激光工程,2011,40(7):1193-1198.
   LIU Li, MENG Weihua, PAN Guoqing. Modeling and analysis of infrared radiation from the dome flying at supersonic speed[J]. In-

frared and laser engineering, 2011, 40(7): 1193-1198.

- [5] COIRO E. Global illumination technique for aircraft infrared signature calculations [J]. Journal of Aircraft, 2013, 50(1):103-113.
   DOI: 10.2514/1.C031787.
- [6] SURZHIKOV S T. Hybrid Monte-Carlo/random model of molecular lines algorithm for signature prediction [C]//44th AIAA Aerospace Sciences Meeting and Exhibit. Reno: AIAA, 2006: 1–18. DOI:10. 2514/6.2006-1187.
- [7] ROSS M, WERNER M, MAZUK S, et al. Infrared imagery of the space shuttle at hypersonic entry conditions [C]//46th AIAA Aerospace Sciences Meeting and Exhibit. Reno: AIAA, 2008:1-16. DOI:10.2514/6.2008-636.
- [8] SUN Haifeng, XIA Xinlin, SUN Chuang, et al. Spectral backward Monte Carlo method for surface infrared image simulation [C]//International Symposium on Optoelectronic Technology and Application: Infrared Technology and Applications. Beijing: SPIE, 2014: 9300L1-9300L9. DOI: 10.1117/12.2070699.
- [9] 周彦平,卢春莲,杨莉莉,等.空间目标可见光反射特性的研究 [J].哈尔滨工业大学学报,2010,42(11):1717-1719. ZHOU Yanping, LU Chunlian, YANG Lili, et al. Visible light reflection characteristics of space target[J]. Journal of Harbin Institute of Technology, 2010, 42(11):1717-1719.
- [10] 王雁鸣,董士奎,谈和平,等.窄谱带模型数值研究高温喷流动态 红外特性[J].哈尔滨工业大学学报,2009,41(11):1771-1774.
  WANG Yanming, DONG Shikui, TAN Heping, et al. Numerical study on dynamic infrared properties of high temperature jet flow using narrow-band model. Journal of Harbin Institute of Technology, 2009,41(11):1771-1774.
- [11] ROTHMAN L S, GORDON I E, BARBE A, et al. The HITRAN 2008 molecular spectroscopic database [J]. Journal of quantitive spectroscopy and radiative transfer, 2009, 110(9/10):533-572.

DOI:10.1016/j.jqsrt.2009.02.013.

- [12]谈和平,夏新林,刘林华,等.红外辐射与传输的数值计算:计算辐射学[M].哈尔滨:哈尔滨工业大学出版社,2006:18-19.
  TAN Heping, XIA Xinlin, LIU Linhua, et al. Numerical simulation on Infrared Radiation and its Transfer; Computational Radiation[M].
  Harbin; Harbin Institude of Technology Press, 2006:18-19.
- [ 13] COULTER S M, MARQUART E J. Cross and cross-coupling derivative measurements on the standard dynamic at AEDC [ C ]//12th Aerodynamic Testing Conference. Williamsburg: AIAA, 1982:202– 214. DOI: 10.2514/6.1982–596.
- [14] 夏新林,艾青,任德鹏.飞机蒙皮红外辐射的瞬态温度场分析 [J].红外与毫米波学报,2007,26(3):174-177.DOI:10.3321/ j.issn:1001-9014.2007.03.004.

XIA Xinlin, AI Qing, REN Depeng. Analysis on the transient temperature fields for infrared radiation of aircraft skin [J]. J Infrared Millim. Waves, 2007, 26(3): 174-177. DOI: 10.3321/j.issn: 1001-9014.2007.03.004.

[15] 刘林华, 董士奎, 余其铮, 等. 红外 1~14μm 波长间隔 0.1μm 上 大气平均透过率:(I)二氧化碳的透过率[J].哈尔滨工业大学 学报, 1998, 30(5):8-12.

LIU Linhua, DONG Shikui, YU Qizheng, et al. Atmospheric mean transmittance in wavelength interval 0.1  $\mu$  m from infrared 1 to 14  $\mu$ m: (I) transmittance of carbon dioxide[J]. Journal of Harbin Institute of Technology, 1998,30(5):8–12.

[16] 梅飞,江勇,陈世国,等.一种气体吸收的逐线计算模型及其实验验证[J].光学学报,2012,32(3):21-27.
MEI Fei, JIANG Yong, CHEN Shiguo, et al. Experimental verification for line by line prediction model of gas absorption[J]. Acta Optica Sinica, 2012, 32(3):21-27.

(编辑 杨 波)