# 典型管路 RP-3 航空煤油热氧化结焦特性试验研究\*

杨 治,张净玉,姬鹏飞,骆 东,何小民

(南京航空航天大学 能源与动力学院, 江苏南京 210016)

摘 要:为了研究国产RP-3航空煤油在复杂油路内的热氧化结焦特性,结合航空发动机燃烧室燃 油喷嘴内部典型油路结构特点,针对直管、螺旋管和L形弯管三种结构油路,基于恒定环境温度的试验 方法开展氧化结焦试验研究。研究结果表明:直管的沿程结焦量呈现先增大后减小的形式,其峰值出现 在直管的中后部;L形弯管的沿程结焦量存在较大幅度的波动,结焦量在试验件弯曲段整体保持较高的 水平,结焦峰值位置相较直管提前出现;螺旋管的沿程结焦量分布表现为明显的双峰值形式。三种油路 中,螺旋管的单位面积结焦量最大,在燃油进口速度为2m/s时,其值约是L形弯管的3.46倍,直管的单 位面积结焦量最小。

关键词: 航空发动机; RP-3航空煤油; 燃油喷嘴; 热氧化结焦; 典型管路 中图分类号: V312 文献标识码: A 文章编号: 1001-4055 (2020) 10-2374-08 DOI: 10.13675/j.cnki. tjjs. 190429

# Experimental Study on Autoxidation Coking Characteristics of Aviation Kerosene RP-3 in Typical Pipeline

YANG Zhi, ZHANG Jin-yu, JI Peng-fei, LUO Dong, HE Xiao-min

(College of Energy and Power Engineering, Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, Nanjing 210016, China)

**Abstract**: In order to study the thermal autoxidation coke characteristics of domestic RP-3 aviation kerosene in complex pipeline, this paper combined characteristics of typical pipeline inside the nozzle of aero-engine combustor, and a way of constant ambient temperature was used to test the thermal autoxidation coke characteristics of straight pipe, helix pipe and L-shaped pipe. The results show that amount of coke along straight pipe presents a trend of increasing first and then decreasing, and the peak of amount of coke appears in the middle and rear part of the test pipe. There is a large fluctuation in the amount of coke along the L-shaped pipe, and it maintains at a high level in the bending region. The distribution of amount of coke along helix pipe exhibits a double peak form. Comparing three structures, the helix pipe has the largest amount of coke per unit area . When the fuel inlet flow rate is 2m/s, it is about 3.46 times that of L-shaped pipe, and straight pipe has the smallest amount of coke per unit area.

Key words: Aero-engine; RP-3 kerosene; Fuel nozzle; Autoxidation coke; Typical pipeline

1 引 言

温度也不断升高,供油系统受到高温气流的加热日 益严重。燃烧室内的供油系统主要指喷油杆和喷嘴 部分,喷油杆油路主要受到压气机出口的高温气流

作者简介:杨 治,硕士生,研究领域为碳氢燃料氧化结焦。E-mail: yangzhinuaa@163.com

引用格式:杨 治,张净玉,姬鹏飞,等.典型管路RP-3航空煤油热氧化结焦特性试验研究[J].推进技术,2020,41(10):2374-2381. (YANG Zhi, ZHANG Jin-yu, JI Peng-fei, et al. Experimental Study on Autoxidation Coking Characteristics of Aviation Kerosene RP-3 in Typical Pipeline[J]. Journal of Propulsion Technology, 2020, 41(10):2374-2381.)

随着航空发动机技术的不断发展,燃烧室进口

<sup>\*</sup> 收稿日期: 2019-06-21; 修订日期: 2019-08-25。

通讯作者:张净玉,博士,副教授,研究领域为航空发动机高温冷却技术。E-mail: zjyhxm@nuaa.edu.cn

的对流加热,而喷嘴头部处于火焰筒内部,除了受到 热空气的对流加热之外,还受到火焰筒内高温燃气 的热辐射。当油温升高到一定温度时,燃油发生热 氧化结焦反应<sup>[1]</sup>,生成的焦体会沉积在油路表面,堵 塞流道,影响燃油雾化特性,干扰发动机正常 工作<sup>[2-3]</sup>。

目前,国内外众多专家学者对煤油结焦机理开 展了大量的研究工作,研究显示航空煤油结焦是一 系列复杂的物理化学过程。Edwards等<sup>[4]</sup>研究了JP-8 航空煤油的结焦沉积特性。结果表明:JP-8煤油在 油温为423K时会引发热氧化结焦反应,在油温进一 步升高到723K时热裂解结焦反应开始发生。结合目 前航空发动机发展状况,供油系统正处于热氧化结 焦反应的范畴。TeVelde等<sup>[5]</sup>在恒定热流条件下针对 多种燃料开展了壁温对结焦特性影响的试验。研究 表明:结焦峰值出现在壁温650K时,在到达峰值之前 结焦量随着壁温的升高而增加,峰值之后则随着壁 温迅速减少。同样是针对不同种类煤油燃料,研究 壁温对结焦量的影响, Chin 等<sup>[6-7]</sup>的试验方法为恒定 壁温。研究表明:壁温对结焦量有显著影响,随着壁 温的升高,结焦量增加。裴鑫岩[8]开展了航空煤油 RP-3在直管、S管和螺旋管三种结构下的氧化结焦 特性试验。研究表明:相比于直管,流体流经螺旋管 和S管所产生的二次流和螺旋作用,对结焦和换热影 响显著,温度梯度的变化是产生结焦沉积的重要因 素之一。骆东<sup>[9]</sup>在恒环境温度下对国产 RP-3 航空煤 油开展了热氧化结焦特性试验研究,试验件为不锈 钢直管。研究表明:RP-3航空煤油的结焦量与试验 时长呈非线性关系;进一步增加试验时间,结焦速率 开始增大。

国外针对航空煤油氧化结焦机理的研究开展了 较多的工作,其主要针对的是国外广泛使用的JP系 列或者Jet系列燃油<sup>[10]</sup>。国内对煤油氧化结焦机理的 研究,起步时间相对较晚,研究对象主要为国产 RP-3 航空煤油;同时已有研究多针对直管油路,对于结构 复杂的油路研究较少;而目前航空发动机燃油喷嘴 内部流道结构呈现更为复杂的趋势,因此还需进一 步研究复杂油路结构内国产 RP-3 航空煤油的热氧 化结焦特性,为燃油喷嘴热防护方案的设计提供理 论支持。

本文基于国内广泛使用的 RP-3 航空煤油,采用 恒定环境温度的试验方法,开展了航空发动机燃油 喷嘴内部三种典型油路结构的热氧化结焦特性试验 研究。为燃油喷嘴热防护方案的设计提供理论支持。

# 2 试验方法

## 2.1 试验系统

试验系统由供油系统、预热系统、加热系统、测 试系统、冷却系统五个部分组成,见图1。燃油经高 压齿轮泵加压,流经过滤器(10μm),送至预热段。燃 油在预热段加热到指定工况进口温度*T*<sub>in</sub>,然后进入 到试验件,试验件安装在管式加热炉(6.3kW)内,加 热炉的环境温度*T*<sub>s</sub>保持恒定,温控精度为±1K。最 后,燃油进入沉浸式热交换器冷却至常温后回收。



Fuel supply tank; 2) Check valve; 3) Filter; 4) High pressure gear pump;
 Valve 1; 6) Valve 2; 7) DA system; 8) Chiller; 9) Filter; 10) Valve 3;
 11) Rotameter; 12) Fuel recycled tank.

Fig. 1 Schematic of experimental system

预热段为直径 Φ=3mm、壁厚 0.9mm的不锈钢圆 管,采用等热流密度法加热,保证燃油进口温度达到 指定工况。试验件使用管式加热炉控制环境温度, 有效试验段长 1000mm(见图 2)。采用JK-XU多路温 度巡检仪配合 K型热电偶测量并记录试验件壁温,管 壁热电偶焊接方式见图 3。采用T型铠装热电偶测量 加热段进出口以及换热器出口燃油温度。



### 2.2 油焦测量方法

测量结焦量的方法主要有石英晶体微量天平在 线称重法<sup>[11]</sup>、烧炭法<sup>[12]</sup>、和称重法<sup>[13-14]</sup>等。



Fig. 3 Schematic of thermocouple laying

本试验采用称重法测量结焦量,称重法可较为 准确地测得全部结焦沉积物的质量,是目前国内外 广泛使用的结焦量测量方法。试验使用分度值为 0.01mg的电子微量天平(Sartorius BT-25S)。基本思 路是将试验件油管分割成若干段,称量每段清洗前 后的质量,利用求差法获得油焦的质量。

结焦测量流程:将油管分割段置于100℃的烘箱 内烘干后,第一次测量质量,然后使用清洗剂对分割 段进行超声波清洗,之后放入烘箱内第二次烘干,再 次质量测量。通过两次测量得到的质量求差,可得 到沿程分割段的结焦量,各段结焦量之和作为总结 焦量。经过重复性试验和解剖观察,本方法可完全 清洗掉毛细不锈钢管中的结焦沉积物。

2.3 试验件

本试验中提出了直管、L形弯管和螺旋管三种结构的试验件,其中L形弯管用来模拟"急弯"流动设计,螺旋管用来模拟"缓弯"流动设计。试验件均使 用直径Φ为3mm壁厚0.9mm规格的321不锈钢管。 2.3.1 直 管

图 4 为直管试验件的示意图,沿程布置 9 个 K 型 热电偶测温点。

直管试验件分段方式:将直管沿程分割为每段长 100mm的小段,并对其编号,编号如图4所示。

2.3.2 L形弯管

图 5 为 L 形弯管试验件的示意图,L 形弯管整体 上由三个区域组成:进口段 I、弯曲段 II 和出口段 II。 其中弯管段的弯曲半径为5mm,沿程布置10个 K型热 电偶测温点,测点布置在每段弯曲段正中间。L 形弯 管试验件分割方式:将 L 形弯管沿程分割为每段约 100mm长的小段,编号如图5所示。

分段后的L形弯管单元结构由进口平直段、弯曲 段以及出口平直段组成,考虑到局部结构特征处结 焦量可能存在差异,需要测量L形弯管局部结焦量, 选择L形弯管的两个特征部位,考虑到影响氧化结焦 特性的主要因素,如:沿程壁温和油温分布特性以及 燃油溶解氧浓度的差异等,选取的特征部位分别是 弯曲段前部3,4,5号分段和弯曲段中后部的9,10,11 号分段,将这些特征段进一步分割成更小的局部小 段,并对分割后的局部小段重新编号。切割方式如 图6所示,分割后的小段分为两种结构:弯曲局部和 直局部,具体形状和尺寸见局部放大视图。

2.3.3 螺旋管

图 7 为螺旋管试验件示意图,螺旋管整体上由三 个区域组成:进口段 Ⅰ、螺旋段 Ⅱ 和出口段 Ⅲ。其中 螺旋段的螺距为 5mm,螺旋直径为 45mm,共有 7 圈。

螺旋管试验件分割方式:将1,2,3,11,12,13,14 号分割成约100mm长的小段,将4,5,6,7,8,9,10号 分段,按一圈作为一段,每段长度约为141.3mm。

#### 2.4 试验工况

试验燃油为国产 RP-3 航空煤油,试验工况:燃油进口温度为 393K,环境温度为 900K,加热时间为4h,进口压力为1MPa,进口流速分别为 2m/s 和 4m/s。

#### 2.5 参数定义

试验测量了三种结构油路的沿程结焦量和单位



Fig. 5 Schematic of thermocouple laying in L-shaped pipe (mm)



Fig. 6 Schematic of partial segmentation of L-shaped pipe (mm)



Fig. 7 Schematic of segmentation of helix pipe

面积结焦量以及L形弯管的局部结焦量,其中油路的 沿程结焦量和L形弯管的局部结焦量,即为每个分割 段清洗前后的质量差;而单位面积结焦量 m'采用如 下公式定义

$$m' = \frac{m}{m}$$

式中m为所取分段的总质量,s为所取分段的内 表面积之和。

#### 3 试验结果与分析

影响煤油氧化结焦反应的主要因素包括化学反 应和物理扩散。影响化学反应的主要因素有:温度、 溶解氧的浓度以及接触壁面材料等;影响物理扩散 的主要因素包括:滞留时间、扩散能力等。燃油结焦 反应按发生区域分为主流区和近壁区,当油温升高 到一定温度后,燃油中的某些组分与溶解氧发生化 学反应生成自由基产物(结焦前体),继而引发一系 列自由基链式反应最终导致结焦[15]。对于主流区生 成的焦体一部分被主流带走,另一部分向壁面处扩 散,沉积在高温壁面上;焦体沉积在管壁的同时,也 受到流体的冲蚀,一般试验测得的结焦量是这两种 作用复合影响的结果。目前,公开发表的文献大多 针对结焦的化学反应过程,针对影响焦体扩散的关 键因素研究较少,本文在分析不同油路结构沿程结 焦量分布规律的基础上,初步探讨了燃油湍流强度 对焦体扩散沉积过程的影响。

#### 3.1 沿程结焦量

图 8 为不同流速下直管、L形弯管和螺旋管沿程 结焦量图,横坐标为流程长度,纵坐标为每段的结焦 量,编号为试验件分段号。图9为针对L形弯管试验 件在进口速度2m/s下开展的重复试验,其中横坐标 为分段号。一般认为结焦沉积过程是复杂的物理化 学过程,沉积在管壁上的焦体是沉积作用和冲蚀作 用复合结果,冲蚀作用会使结焦沉积出现波动。

考虑到加热炉的进出口不均匀性,试验件第一 段和最后一段的结焦量未做分析。由图8可以看出, 螺旋管的沿程结焦量显著高于L形弯管及直管。直



Fig. 8 Schematic of amount of coke along three structures at different  $V_{in}$  ( $T_{in}$ =393K,  $p_{in}$ =1MPa,  $T_s$ =900K, t=4h)

管的沿程结焦量表现为单峰值形式,该峰值在直管的中后部出现;L形弯管的沿程结焦量存在较大波动,当燃油在进入L形弯管的弯曲段后,结焦量开始迅速增加,并且随着流速的增加,结焦峰值提前出现;螺旋管的沿程结焦量出现了两个峰值,第一个峰值在螺旋管分段号4号,即螺旋管的第一圈,第二个峰值在8号和10号。



为了进一步分析三种结构油路的沿程结焦量分 布特性,使用Fluent软件对三种结构下的流动进行数 值模拟,操作压力为1MPa,介质为RP-3航空煤油,燃 油流速为分别为2m/s和4m/s。得到了三种油路的沿 程湍流强度,见表1和表2,其定义为脉动速度的均方 根值比平均速度,是衡量湍流脉动剧烈程度的物理 量。图10为L形弯管截面示意图。从计算结果可以 看出直管的沿程湍流强度较小;对于L形弯管,燃油 进入弯曲区域后,湍流强度开始增加,当进入直管段 区域后湍流强度开始下降;而螺旋管沿程都保持了 较高的湍流强度。

对于直管,随着燃油在管道中的流动,受加热炉 的加热作用沿程壁温和油温不断升高,促进了氧化



Fig. 10 Schematic of L-shaped section (mm)

 Table 1
 Turbulent intensity along straight and helix (%)

$V_{\rm in}/({\rm m/s})$	Straight	Helix
2	16.9	18.7
4	30.3	33.3

结焦的化学反应速率,自由基(结焦前体)生成浓度 随之增大,相应的结焦量也开始增大。但与此同时, 燃油中的溶解氧浓度因反应消耗而不断下降,自由 基的生成速率受限,壁面处的沉积结焦主要依靠物 理对流和扩散,综合因素导致直管的沿程结焦量在 上升到峰值后开始下降。

对于L形弯管,沿程结焦量存在较大幅度的波 动,较大的几个峰值出现在L形弯管的弯曲段。当燃 油进入试验管的弯曲区域后,由于L形弯管的流动特 征,产生了径向方向上的双漩涡二次流动,加强了流 体径向的扰动与掺混。与此同时,弯管内侧为低流 速区,主流流过此处时会与内壁面分离并在下游直 管段再附,此过程增大了流体的湍流强度,强化了输 运作用:而弯管的外侧壁面在流体的直接冲蚀作用 下,边界层受到破坏,强化了壁面处对流换热强 度16;通常认为升温可以促进化学反应速率,而流体 输运作用的增强也进一步促进了焦体向壁面的扩散 和沉积;同时结焦量也受到溶解氧浓度消耗的影响, 在试验件中后部开始回落;考虑到部分焦体被主流 冲刷到弯曲区域后开始沉积堆聚,进一步促进了焦 体在弯曲段沉积,同时也使得结焦量在弯曲段存在 较大的波动。

对于螺旋管试验件,当燃油进入螺旋段区域内, 受到指向弯道外侧的离心力的作用<sup>[17-18]</sup>,产生了垂直 于主流流向的双漩涡二次流动,加强流体径向掺混, 增大了湍流强度,强化输运作用,并且有利于自由基 链式反应的进行。此外,在螺旋管流动中,燃油运动 的方向时刻在发生变化,这一过程可能增加了焦体 在壁面附着的概率。

针对螺旋管沿程结焦量出现的第二个峰值,目前有几种解释:(1)航空煤油是一种成分十分复杂的 混合物,由C5-C16等多种链烃、环烷以及芳香族化 合物等组成<sup>[19]</sup>。不同组分的最大结焦速率对应的温 度也不相同,第二峰值出现的原因可能是随着油温 的升高,燃油中的某些组分达到了最大结焦速率。

Table 2Turbulent intensity along L-shape (%)

$V_{\rm in}/({\rm m/s})$	$0^{\circ}$ section	$45^{\circ}$ section	$90^\circ$ section	Downstream 5mm	Downstream 10mm	Downstream 15mm	Downstream 20mm
2	31.6	36.8	37.5	36.1	33.6	32.2	31.9
4	17.8	20.9	20.2	19.6	18.2	17.7	17.8

王英杰等<sup>[13]</sup>对同一批次 RP-3 煤油在不同试验工况 下也发现了双峰值结焦量的现象。(2)螺旋管的沿程 壁温和油温受加热炉的加热作用而不断升高,两者 温度的升高均会促进燃油氧化结焦的化学反应速 率;此外,高温壁面进一步促进了焦体在壁面的粘附 作用;温度升高对生成结焦量的促进作用平衡或者 抵消了燃油中溶解氧和自由基被消耗的影响,综合 以上因素,螺旋管沿程结焦量出现了第二个峰值。

#### 3.2 局部结焦量

试验测量了L形弯管在工况参数为进口燃油压力 1MPa,流速 2m/s,进口油温 393K 和环境温度 900K,加热时间为4h下的局部结焦量,结果如图 11 所示。

L形弯管前部特征段的局部结焦量整体沿流向 呈下降趋势,但沿程的局部结焦量仍存在波动。结 焦量峰值出现在段号为2的小段(即3号特征段的第 二个弯),且在段号为1的小段(3号特征段的第一个 弯)就存在较大的结焦量。因此结焦量没有明显的 延迟。除去段号为1(第一弯)和段号为2(第二弯)的 小段外,整体来看,L形弯管的弯曲局部结焦量没有 显著高于直管局部结焦量。

分析L形弯管中后部特征段的局部结焦量,可见 结焦量整体较L形弯管前部特征段偏小,并且沿流向 呈现下降趋势,沿程结焦量也存在一定程度的波动。 同样其直管段和弯曲段的结焦量没有明显差异。

#### 3.3 单位面积结焦量

表3为不同进口燃油流速下,三种结构试验件的 单位面积结焦量 m'。直管是计算第二段到第九段的 单位面积结焦量,螺旋管和L形弯管则是将出口一部 分去除,只保留与直管相同流程长度的部分。不难 发现,在相同试验工况下螺旋管的单位面积结焦量 最高。

# Table 3Amount of coke per unit area of three structures atdifferent V $(ug:mm^{-2})$

	unitit	(µg mm )	
$V_{\rm in}/({\rm m/s})$	Straight	L-shaped	Helix
2	1.24	2.54	8.78
4	0.77	2.33	6.55

本文认为造成这一现象的主要原因是L形弯管 和螺旋管这两种弯曲结构对流动和换热影响区域的 大小和程度不同。可以大致将L形弯管的单元结构 分为两部分:第一部分为进入弯曲段之前的20mm直 管基本没有受到弯曲带来的影响,其流动和换热特 性和直管保持基本一致;第二部分为弯曲段以及下



游的20mm直管段,由于流体受到弯曲结构的影响, 其流动和换热特性得到增强。燃油在流过L形弯管 试验件的过程中会不断经历流动与换热特性的周期 性变化。对于螺旋管,当流体进入螺旋区域后,一直 保持着弯管内流动和换热特性,而L形弯管流动只在 其弯曲段及下游的有限范围内保持这样的流动换热 特性。

### 3.4 沿程壁温

图 12为在不同进口流速下直管和L形弯管的沿 程壁温。横坐标为流程长度,编号为试验件分段号。 图 13为L形弯管试验件在进口流速 4m/s的工况下, 监测并记录在 4h加热过程中的壁温变化情况。由图 12可以看出,两种试验管的沿程壁温均呈现出先增 大后减小的趋势,其峰值位置出现在试验管的中后 部位置。对比两种试验管的沿程壁温,不难发现在 试验件的前部,两者壁温基本相差不大,但从5、6号 分段开始,L形弯管的壁温明显高于直管。图13表明 试验件壁温随着加热时间的增加而升高。

燃油在试验管内沿程温度不断升高,油温与环境温度之间的温差不断缩小,导致燃油和管壁的换热量减少,壁温沿程不断升高;同时随着管壁附着的 焦体厚度增加,传热热阻增加,油焦的导热系数很小 (0.19~0.28W/(m·K))<sup>[20]</sup>,管壁的热量不易被燃油带



Fig. 12 Schematic of wall temperature distribution at different  $V_{in}$  ( $T_{in}$ =393K,  $p_{in}$ =1MPa,  $T_{i}$ =900K, t=4h)



走,导致壁温升高;在试验管的出口位置其结焦量减 小,管壁焦体的厚度变薄,管壁与燃油间的换热系数 增大,壁面温度开始降低。沿程壁温的变化趋势是 这两种因素叠加的综合效果。

对于两种试验管在中后程壁温偏差较大的原因 主要有:燃油在L形弯管的流动中,会发生周期性的 流动换热强化效应,油温和壁温沿程不断增加;此 外,结合沿程结焦量数据不难发现,L形弯管的沿程 结焦量明显高于直管,附着在壁面的焦体极大地增 加了传热热阻,导致壁温升高,图13的测点壁温图也 可以间接表明随着管壁附着的焦体的增加,对应测 点的壁温在持续升高。综合以上两个原因,L形弯管 在中后程壁温明显高于直管。 4 结 论

本文通过对国产 RP-3 航空煤油在三种典型油 路结构内的氧化结焦特性试验研究,得出如下结论:

(1)直管的沿程结焦量分布呈现先增加后减少的形式,其峰值在试验管的中后部出现。

(2)L形弯管在进入弯曲区域后结焦量迅速增加,其沿程结焦量存在较大幅度的波动;测量了L形 弯管的局部结焦量,结果表明直管局部和弯曲局部 的结焦量不存在明显差异。

(3)螺旋管的沿程结焦量呈现出双峰值形式,其 单位面积的结焦量最大,当燃油进口速度为2m/s时, 其值约是L形弯管的3.46倍。

(4)本文认为主要是由于不同结构油路对流体 流动和换热影响程度的不同而造成结焦量的差异; 同时弯曲结构会强化焦体的输运作用,增加管壁的 结焦沉积量;在航空发动机的油路设计中,应优先使 用曲率较大的弯曲结构,以达到减少结焦量的目的。

## 参考文献

- [1] Edwards T, Zabarnick S. Supercritical Fuel Deposition Mechanisms [J]. Industrial & Engineering Chemistry Research, 1993, 32(12): 3117-3122.
- [2] Taylor W F, FrankenFeld J W. Deposit Formation from Deoxygenated Hydrocarbons.3. Effects of Trace Nitrogen

and Oxygen Compounds [J]. Industrial and Engineering Chemistry Research, 1978, 17(1): 86-90.

- [3] Eser S. Mesophase and Pyrolytic Carbon Formation in Aircraft Fuel Lines[J]. Carbon, 1996, 4: 539-547.
- [4] Edwards T, Harrison B, Zabarnick S, et al. Update on the Development of JP-8+100[R]. AIAA 2004-3886.
- [5] Tevelde J A, Glickstein M R. Heat Transfer and Thermal Stability of Alternative Aircraft Fuels [R]. NAPC-PE-87C, 1983.
- [6] Chin J S, Lefebvre A H. Experimental Techniques for the Assessment of Fuel Thermal Stability [J]. Journal of Propulsion & Power, 1992, 8(6):1152-1156.
- [7] Chin J S, Lefebvre A H. Temperature Effects on Fuel Thermal Stability[J]. Journal of Engineering for Gas Turbines & Power, 1992, 114:2(2): 353-358.
- [8] 裴鑫岩. 航空煤油超临界换热与氧化结焦理论与实验研究[D]. 北京:清华大学, 2016.
- [9] 骆东. RP-3 航空煤油热氧化结焦特性试验研究[D]. 南京:南京航空航天大学, 2016.
- [10] 郑 东,于维铭,钟北京. RP-3 航空煤油替代燃料及
   其化学反应动力学模型[J].物理化学学报,2015,
   (4):636-642.
- [11] Klavetter E A, Martin S J, Wessendorf K O. Monitoring Jet Fuel Thermal Stability Using a Quartz Crystal Micro-

balance[J]. Energy & Fuels, 1993, 7(5): 582-588.

- [12] 朱玉红.吸热燃料超临界热裂解过程抑焦技术研究[D].天津:天津大学,2007.
- [13] 王英杰,徐国强,邓宏武,等.进口温度影响航空煤 油结焦特性试验[J].航空动力学报,24(9),2009: 1972-1976.
- [14] 金 迪,徐国强,王英杰,等.不锈钢表面氧化对 RP-3 航空煤油热氧化结焦的影响[J].航空发动机,2010,36(1):34-37.
- [15] Chin J S, LefebvRe A H. Influence of Flow Condition on Deposits from Heated Hydrocarbon Fuels [J]. Journal of Engineering for Gas Turbines and Power, 1993, 115(3): 433-438.
- [16] 姬鹏飞.典型管路 RP-3 航空煤油热氧化结焦沉积特 性研究[D].南京:南京航空航天大学,2018.
- [17] 郭小勇,赵创要,王良璧,等.螺旋管中二次流强度 的数值研究[J].甘肃科学学报,2011,23(3):87-92.
- [18] 陈华军,章本照.旋转弯管内耦合对流换热特性研究[J].空气动力学学报,2002,20(4):446-457.
- [19] Spadaccini L J, Sobel D R, Huang H. Deposit Formation and Mitigation in Aircraft Fuels[J]. Journal of Engineering for Gas Turbines & Power, 1999, 121(4): 741-746.
- [20] 姬鹏飞,张净玉,袁 策,等. 航空煤油 RP-3 结焦产物 的物性[J]. 航空动力学报, 2018, 33(8): 1880-1885.

(编辑:张 贺)