紧凑式换热器全高度传热特性研究

Study on the Heat Transfer Behavior of Compact Heat Exchanger for All Altitudes

杨 涵¹ 杨春信¹ 周亚峰²/Yang Han¹ Yang Chunxin¹ Zhou Yafeng²

(1. 北京航空航天大学,北京 100191;2. 沈阳发动机设计研究所,沈阳 110015)

(1. Beijing University of Aeronautics and Astronautics, Beijing 100191, China;

2. Shenyang Aeroengine Research Institute, Shenyang 110015, China)

摘要:

发展了可工程应用的紧凑式换热器传热模型,从三个层次对换热器进行讨论。针对空气循环制冷系统中的 换热器,分析了二轮低压除水和二轮高压除水空气循环制冷系统中换热器的传热特性,计算结果与试验数 据符合良好。该方法利用较少的实验数据即可得到全高度特性,不仅满足工程计算的要求,而且为评估换 热器性能提供了理论依据。

关键词:空气循环制冷系统;换热器;传热特性;全高度

中图分类号:V245.3+4

文献标识码:A

[Abstract] This paper describes the heat transfer model of the compact heat exchanger in three levels. Heat transfer behavior of heat exchangers in air cycle refrigeration system is analyzed in two-wheel bootstrap air cycle system with low pressure water extraction system or with high pressure water extraction system. The agreement between the calculated results and the experimental data was very good. The results show that the behavior of compact heat exchanger under different conditions can be obtained with less experimental data. The approach can meet the requirements of engineering calculations and also provide a theoretical basis to evaluate the heat exchanger.

[Key words] Air Cycle Refrigeration System (ACS); heat exchanger; heat transfer behavior; all altitudes

0 引言

空气循环制冷系统(Air Cycle Refrigeration System,简称 ACS)广泛应用于民用大飞机环控系统,满 足座舱通风、增压及制冷等功能。ACS 主要由换热 器、空气循环机、水分离器三大部分构成,其中换热 器承担系统的传热过程,对 ACS 总体性能有重要影响。如果能得到换热器性能,在搭建系统时可从货 架产品中快速选型,能有效节约成本。换热器性能 的研究方法包括实验研究、数值仿真及理论计 算^[1-4]。在全飞行工况下,ACS 中的换热器冷热边 温度和压力变化范围大,完全通过实验手段得到性 能参数的成本很高;CFD 数值仿真计算周期长、工 作量大,不适用于换热器快速性能分析;传统的理 论计算与实际运行结果则存在较大差距。本课题 组曾推导换热器实际运行工况下 NTU 计算式,并通 过某型发动机的试验验证^[5],提出基于遗传算法的 板翅式换热器优化设计方法^[6],完成基于三维分布 参数模型的紧凑式换热器优化^[7-8]。本文从流道、 NTU、换热器三个层次对换热器展开传热分析,并利 用空气循环制冷系统试验数据,得到了换热器的全 高度传热特性。本文所使用的基本符号及角标符 号定义如表1和表2 所示。

1 理论基础

运用分层思想对换热器进行分析。分层思想 的本质为问题决定本层次的答案^[9],本文从流道、 NTU、换热器三个层次完成换热器的传热分析。

基金项目:国家重点基础研究发展计划(973 计划)成果之一,项目编号:2012CB720106。

符号	名称	单位或定义	符号	名称	单位或 定义
W	流体热容量	W/K	G	质量流量	kg∕ s
<i>C</i> *	热容比	$C^* = W_{\min} / W_{\max}$	Т	温度	K
c_p	定压比热容	$J/(kg \cdot K)$	р	压力	Pa
η	效率		ε	误差	
Nu	努塞尔数	$Nu = hl/\lambda$	Pr	普朗特数	$Pr = v/\alpha$
NTU	传热单元数		N	工况数	

表1 基本符号表

表2 角标符号表

符号	意义	符号	意义
h	热流体	с	冷流体
i	入口	о	出口
max	最大值	min	最小值

1.1 流道传热特性

流体在流道中流过壁面,边界层的状况对换热器有决定性的作用。Nu为计算壁面换热器系数的 准则式^[10]。

 $Nu = cRe^{m}Pr^{n} \tag{1}$

式中:c、m、n均为常数。

1.2 NTU 计算式

NTU 是表示换热器传热能力的重要无因次量, 本文引入文献[5]中推导的 NTU 计算式,见式(2), 式中物性参数均采用气体平均温度进行确定。

$$NTU = \frac{c_{0} \frac{1}{(Gc_{p})_{\min}}}{c_{1}Pr_{h}^{m-n} \left[\frac{1}{(Gc_{p})_{h}}\right]^{m} + c_{2}Pr_{c}^{m-n} \left[\frac{1}{(Gc_{p})_{c}}\right]^{m}} (2)$$

$$\vec{x}(2) \vec{\eta} \not{\#} \rightarrow \not{\#} \not{\#} \not{k} \not{k};$$

$$\frac{1}{NTU} = \frac{\left(k_{1}Pr_{h}^{m-n} \left[\frac{1}{(Gc_{p})_{h}}\right]^{m} + k_{2}Pr_{c}^{m-n} \left[\frac{1}{(Gc_{p})_{c}}\right]^{m}\right)}{\left[\frac{1}{(Gc_{p})_{\min}}\right]} (3)$$

式中,*m*、*n* 是 *Nu* 的指数,通常 *m* 取 0.8,*n* 取 0.3;*k*₁、*k*₂ 由换热器结构尺寸确定。

在一定的流动形式下,换热器效率仅为 NTU 和 C*的函数。本文中空气循环制冷系统中的换热器 均采用单流程叉流板翅式换热器,其效率计算公 式为^[1]:

$$\eta = 1 - \exp \{ (NTU^{0.22} [\exp(-C^* NTU^{0.78}) - 1]) \\ C^{*-1} \}$$
(4)

1.3 换热器效率

换热器的传热效率为实际传热热流量与理论 最大可能的传热热流量之比,通过换热器进出口温 度及流体热容量计算得到,如式(5)所示。

$$\eta = \frac{W_h(t_{h,i} - t_{h,o})}{W_{\min}(t_{h,i} - t_{c,i})} = \frac{W_c(t_{c,o} - t_{c,i})}{W_{\min}(t_{h,i} - t_{c,i})}$$
(5)

通过层次划分,将问题限制在本层次可处理的 范围内。换热器的三个层次(流道、NTU、换热器) 分别满足能量守恒,从而保证换热器的传热分析过 程遵循能量守恒。

将(3)代入(4)中,建立目标函数(6)。根据特 定换热器的实验数据求得目标函数的极小值,可得 到(3)中待拟合参数 k₁、k₂。将拟合出的公式(3)代 入效率计算公式(4)中即可得到效率推算值,还可 以通过(5)得到换热器出口温度。

$$f = \left| \eta - 1 + \exp\left\{ \frac{NTU^{0.22} \left[\exp\left(-C^* NTU^{0.78} \right) - 1 \right]}{C^*} \right\} \right| (6)$$

2 模型应用

2.1 二轮低压除水制冷系统

图1为某飞机机载二轮低压除水制冷系统流程 图,冲压空气同时流入初散及次散的冷边,其中次 散冷边流量略大于初散的冷边流量。随飞机实际 飞行测量了不同飞行高度(0~13 000m)、不同马赫 数(0~0.85)共47个工况下制冷系统的运行 参数^[11]。

从上述47个工况中选择4个工况点,见表3。 分别建立初级散热器和次级散热器的NTU计算公式,得到传热模型。实验数据见表4,拟合出的传热 模型系数如图2所示。



图1 二轮低压除水制冷系统流程图

表 3 二轮低压除水系统计算工况点

序号	工况点	序号	工况点
1	飞行高度 0m, 马赫数 0	2	飞行高度 0m, 马赫数 0
3	飞行高度 0m, 马赫数 0.59	4	飞行高度 6 827.5m, 马赫数 0.244

序	号	G_{h}	$T_{h,i}$	$T_{h,o}$	$P_{h,i}$	$P_{h,i}$	G_{c}	$T_{c,i}$	$T_{c,o}$	$P_{c,i}$	$P_{_{c,o}}$
初	1	0.100	469.8	365.4	242.5	230.1	0.082	312.5	442.0	100.6	99.9
级	2	0.026	335.4	227.6	128.2	126.1	0.048	222.0	281.5	101.3	100.6
取热	3	0.142	420.9	252.6	293.5	277.7	0.335	237.7	309.3	113.0	108.2
器	4	0.096	482.6	406.5	219.8	206.0	0.035	267.6	479.3	43.4	42.0
次	1	0.101	432.8	332.0	361.7	354.8	0.103	302.5	396.5	100.6	99.9
级	2	0.026	240.7	224.3	143.3	142.6	0.064	223.9	230.9	101.3	100.6
取 热 器	3	0.142	299.3	241.5	435.4	428.6	0.406	237.9	258.2	113.0	108.2
	4	0.096	511.3	422.6	385.2	377.6	0.037	277.7	507.6	43.4	42.0

表 4 二轮低压除水制冷系统初级及次散工况点实验数据

已知换热器冷热边入口温度,通过传热模型分 别计算冷热边出口温度,并与实验值对比,结果如 图2所示。对初级散热器的47个工况点进行了校 核。次级散热器由于水分离器出口喷水的存在,校 核了热量平衡的30个工况点。出口温度计算误差 及平均误差如式(7)、(8)所示,误差计算结果见 表5。

$$\boldsymbol{\varepsilon} = \left| \frac{T_{o, \uparrow \uparrow \uparrow} - T_{o, \varsigma \Re}}{T_{o, \varsigma \Re} - T_{i, \varsigma \Re}} \right| \tag{7}$$

$$\bar{\varepsilon} = \frac{1}{N} \sum_{i=1}^{N} \varepsilon_i \tag{8}$$



图 2 二轮低压除水制冷系统换热器出口温度

表 5 二轮低压除水系统换热器出口温度计算误差

	初级散热器	次级散热器		
	热边	冷边	热边	冷边
T_{i}	299 ~ 548	213 ~ 344	241 ~ 525	222 ~ 338
P_{i}	112 ~ 305	18 ~ 119	143 ~ 500	21 ~ 119
$\boldsymbol{\varepsilon}_{\mathrm{max}}$	5.45%	5.80%	7.71%	9.22%
$\bar{\varepsilon}$	2.06%	2.03%	2.57%	4.02%

2.2 二轮高压除水制冷系统

图 3 为实验室搭建的二轮高压除水制冷系统流 程图。与二轮低压除水制冷不同,该系统中冲压空 气依次流入次级散热器、初级散热器的冷边。该系 统实验在地面进行,测量了制冷系统不同入口流量 (0.056kg/s~0.158kg/s)、入口温度(295K~ 370K)、入口压力(230kPa~445kPa)共6个工况下 制冷系统的运行参数,本文选取实验数据较稳定的 次级散热器和回热器进行分析。



图 3 二轮高压除水制冷系统流程图

从上述 6 个工况中选择 2 个工况点,见表 6。 分别建立次级散热器和回热器的 NTU 计算公式,得 到传热模型,实验数据见表 7,拟合出的传热模型系 数如图 4 所示。

次级换热器与回热器的传热模型校核结果如 图 4 所示,误差计算结果见表 8。

表6 二轮高压除水系统计算工况点

序号	工况点	序号	工况点
1	制冷系统入口 流量 0.056kg/s, 入口温度 295K, 入口压力 230kPa	2	制冷系统入口 流量 0.113kg/s, 入口温度 346K, 入口压力 360kPa

序	号	G_{h}	$T_{h,i}$	$T_{h,o}$	$P_{h,i}$	$P_{h,o}$	G_{c}	$T_{c,i}$	$T_{c,o}$	$P_{c,i}$	$P_{c,o}$
次散	1	0.056	340.4	311.4	291.8	287.9	0.111	292.6	307.3	102.4	102.2
	2	0.113	420.6	361.8	534.6	527.2	0.104	292.4	355.0	102.5	102.3
回热器	1	0.056	311.4	284.5	287.9	287.3	0.056	272.8	300.6	283.9	282.1
	2	0.113	361.9	310.7	527.2	525.9	0.113	287.7	339.2	519.4	515.7

表 7 二轮高压除水制冷系统次散及回热器工况点实验数据



图 4 二轮高压除水制冷系统换热器出口温度

	次级散热器	回热器		
	热边	冷边	热边	冷边
T_{i}	340 ~ 472	293	311 ~ 402	273 ~ 313
P_i	291 ~ 735	102	288 ~ 724	284 ~ 714
$\boldsymbol{\varepsilon}_{\mathrm{max}}$	4.21%	6.32%	2.51%	2.84%
$\bar{arepsilon}$	1.26%	4.35%	1.69%	2.20%

ŧ差
1

2.3 误差分析

本文拟合 k_1 、 k_2 时分别选取了 4 个(低压系统) 和 2 个(高压系统)工况点,计算平均误差在 5% 以 内(表 5 和表 8)。以二轮低压除水制冷系统中初级 散热器为例,将 k_1 、 k_2 在一定范围内任意取值,得到 换热器出口温度所有工况的平均误差,如图 5(a)所 示。图中平均误差呈带状分布,不同工况 k_1 、 k_2 拟 合结果均分布在最小误差带内,说明任意样本均可 得到换热器的传热特性。见图 5(b),取 $k_1 = k_2$ 时的 二范数,得到不同换热器平均误差随该范数的变化 趋势。文中各换热器传热模型均分布在平均误差 最小处或附近($k_1 \neq k_2$ 时分布在曲线下方)。



(a) 低压系统初散热边误差分布



图 5 k₁、k₂ 变化时出口温度平均误差分布

3 **讨论与结论**

3.1 热平衡校核

热量平衡是换热器传热分析的基础,也是检验 实验有效性的标准之一。图 6(a)为文中所采用实 验数据的热平衡曲线。前文已述及两轮低压除水 制冷系统的次级换热器包含热量不平衡的数据点。 当空气循环制冷系统在地面或低空应用时,水分离 器中有水分出,通常将分出的水喷射到次级散热器 的冲压空气侧,降低冲压空气温度。实验过程中水 分的存在使换热器两侧进出口空气换热量不相等。

民用飞机设计与研究 Civil Aircraft Design & Research

图 6(b) 为二轮低压除水制冷系统次级散热器热平 衡关系图, 图中的原始数据存在热不平衡点, 说明 本次实验中有水分喷入次级散热器。前文在进行 次散的传热分析时, 已剔除热量不平衡率超过 10% 的数据点。另一方面, 利用已得到的次级散热器效 率模型, 计算换热器喷水工况, 即可得到对应干工 况出口温度。



3.2 结论

(1)本文从流道、NTU、换热器三个层次对换热器的传热分析方法重新进行了梳理,正确分层是传热分析方法可靠的前提。

(2)将模型应用于二轮低压除水制冷系统及二 轮高压除水制冷系统中的多个换热器,证明该方法 可进行不同压力及温度下的传热分析。 (3) k₁、k₂ 在一定范围内任意变化,换热器出口 温度平均误差呈带状分布;不同工况点拟合出的 k₁、k₂ 对应的平均误差均处于最小误差带。

(4)可利用推导出的 NTU 计算式对换热器热量 不平衡的数据点进行修正。

本文发展了换热器传热分析方法,验证了该方 法宽广的适用范围。目前的工作均为稳态干工况 的结果,没有考虑热惯性的影响。在以后的研究中 还要考虑换热器的动态特性及湿工况传热特性。

参考文献:

[1] W. M. Kays, A. L. London. Compact Heat Exchangers
[M]. (Third Edition). Malabar: Krieger Publishing Company, 1998.

[2] T. S. Khan, et al. Experimental investigation of single phase convective heat transfer coefficient in a corrugated plate heat exchanger for multiple plate configurations [J]. Applied Thermal Engineering, 2010, 30: 1058–1065.

[3]H. Bhowmik, Kwan-Soo Lee. Analysis of heat transfer and pressure drop characteristics in an offset strip fin heat exchanger [J]. International Communications in Heat and Mass Transfer, 2009, 36:259–263.

[4] A. Alebrahim, A. Bejan. Entropy generation minimization in a ram-air cross-flow heat exchanger[J]. International Journal of Applied Thermodynamics, 1999, 2(4):145-157.

[5]杨春信,张丽娜,郭晖.发动机滑油散热系统性能研究 [J].航空动力学报,2003,18(6):813-818.

[6]张丽娜,杨春信,王安良.应用遗传算法优化设计板翅式 换热器[J]. 航空动力学报,2004, 19(4):530-535.

[7]张丽娜,杨春信.基于三维分布参数模型的紧凑式换热器优化[J].航空动力学报,2008,23(4)::618-622.

[8] Lina Zhang, Chunxin Yang, Jianhui Zhou. A distributed parameter model and its application in optimizing the plate-fin heat exchanger based on the minimum entropy generation [J]. International Journal of Thermal Sciences, 2010, 49:1427-1436.

[9] Novak Zuber. The effect of complexity, of simplicity and of scaling in thermal-hydraulics[J]. Nuclear Engineering and Design,2001,204:1-27.

[10]章熙民,任泽霈,梅飞鸣. 传热学[M]. 第五版. 北京:中国建筑工业出版社,2007.

[11]张皓.基于有限实验数据的环控系统仿真[D].北京:北京航空航天大学,2003.