文章编号:1006-7329(1999)04-0035-05

## 矩形平翅片变形片的换热与阻力实验研究



王厚华 谭顺民 江 村

711/172

摘 要 提出了三种矩形平翅片的几何变形片,以矩形平翅片管作为比较对象,在吸风式直流风洞中进行了开口(孔)侧背风等六种方案的空气外掠单排翅片管的对比性实验研究,得到了具有实用价值的结论。实验证实:在最窄截面风速 Umax = 3~9 m/s 的范围内,b型翅片管在孔侧迎风时,平均当量换热系数比平翅片管提高了 13.4%;孔侧背风时,提高了 11%,是三种片型中的最优形状。该片型是一种换热性能优异,具有深入研究价值的片型。

关键词 超片;换热器;强化传热 中图法分类号 TB61·1

文献标识码 A

矩形平翅片由于具有结构简单紧凑,容易制造等优点,至今仍广泛应用在许多换热器中。但矩形平翅片仅仅依靠增加传热面积来增强传热,因此翅片侧换热效果较差,翅片效率低。特别是在"空气——制冷剂"型的换热器中,空气侧的对流换热是此类换热器强化传热的关键,研制换热性能优异的翅片对更新此类换热器具有重要意义。

大量的研究结果证实[11][2]: 空气沿翅片管表面流动时,由于翅片管中心圆管的障碍,使得管后翅片上的流体发生分离,形成一循环流动的尾流区(wake region),尾流区内流体的循环流动使流体温度升高,换热恶化,能耗增大。此外,随着气流沿平翅片表面的平直通道向前流动,边界层由于无附加扰动而逐渐增厚,因而局部换热系数沿程降低,这也是平翅片表面换热的不利因素。因此,改变平翅片的表面结构及表面形状,使之更符合流动与换热规律,可以研制出效率更高,换热与阻力性能更优的翅片,达到强化传热的目的。近些年来,国内外已研制出不少换热性能优于平翅片的专利翅片,这些高效翅片代替平翅片后,在换热器制造业中已取得了显著的经济效益。

笔者在单片矩形翅片表面换然系数分布研究<sup>[3]</sup>的基础上,提出了三种矩形平翅片的变形片,机械加工制成了实验试件翅片管,以矩形平翅片管作为比较对象,在吸风式直流风洞中进行了空气外掠单排翅片管的对比性实验研究,得出了具有实用价值的结论。结论为优化研制高效换热翅片提供了重要的参考依据。

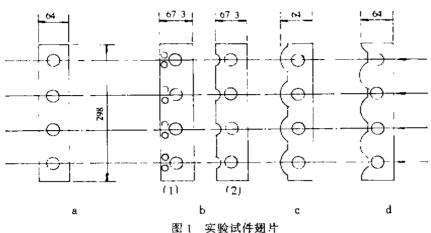
#### 1 实验试件与实验

文献 [3] 的研究结果指出: 管后尾流区是换热恶化的主要区域, 靠近管壁尾流区中的流体高温区域具有很小的局部换热系数, 管前部分区域由于流体滞止的影响, 其换热也不理想。Prasad和Gupta的分析结果指出 [4]: 端部开有半圆形缺口的矩形翅片变形片可使翅片效率提高, 翅片比较因子增大。因此, 在矩形平翅片表面, 去掉局部换热较差的部分面积, 不但可增强气流的扰动, 破坏边界层的发展, 提高翅片效率, 且对换热量不会有多大影响。基于此思想, 设计图 1 所示的实验试件翅片。图中 a 为比较用的平翅片, b、c、d 为三种不同的平翅片变形片。b 型片由两种片型(1), (2)交叉

收稿日期:1998-11-02

作者简介:王厚华(1952-),男、贵州安顺人、重庆建筑大学副教授、从事强化传热方向的研究。

组装,目的是使气流扰动的范围扩大,且提高翅片效率。a、b 两种片型的换热面积相差不大,b 型片 开孔损失的面积由增加翅片宽度来弥补。c、d 型片换热面积相等,区别仅在于缺口位置不同。翅片 与基管由机械胀管连接。接触紧密,可不考虑接触热阻,试件在实验前经仔细擦拭后不存在污垢热 阻,翅片管为钢管套钢片,每个试件套片 19 片。实验试件的几何参数见表 I。



内表面积 外表面积 面积比 翅片比 最窄截面积 翅片厚度 翅片间距 基管内径 基管外径 片型 d, Α, Áο A 0 /A 0 β F δ d u e m² m²  $(x = b \sim d)$  $m^2$ mm nun mm 1 8.93 0.6730.666 0.990 8.84 ь 0.075 36 0.057 0.5 15 20 25 8.01 0.604 0.897 0.604 0.897 8.01

表 [ 试件的几何参数

实验在一标准吸风式直流风洞中进行,风洞实验段截面尺寸为 300 mm×300 mm。实验试件基 管内穿石英管,均匀电阻丝置于石英管内通电加热,加热量由调压器精确控制。试件前后风温由测 温热电偶网上均布的热电偶配合电位差计测量,翅片管基管外表面温度由周向等距离嵌置的六对 测温热电偶配合电位差计测量。毕托管置于测速段,测速段截面仅为实验段的 1/4,因此流速较高, 测量准确。风量由风机出口风阀调节。

整个实验装置经严格标定,风道截面温度的不均匀性<±0.1℃,电、风系统的热平衡误差<± 5%,实验段保温后外表面热损失可忽略不计。

片型 b、c、d 试件按开口(孔)侧背风(图 1 箭头所示方向为气流方向),开口(孔)侧迎风(图 1 箭 头反方向)各作了一个方案的实验,连同片型 a 试件, 共作了七个方案的实验。

### 实验数据整理与实验结果

由传热学公式,翅片管外表面的对流换热量可表示为:

$$Q = h'_{0} A_{0,1} (t_{\bullet 0} - t_{f}) + h'_{0} A_{0,2} (t_{\bullet 0} - t_{f}) \eta_{f}$$

$$= h'_{0} (A_{0,1} + A_{0,2} \eta_{f}) (t_{\bullet 0} - t_{f}) = h_{0} A_{0} (t_{\bullet 0} - t_{f})$$
(1)

其中,风侧当量换热系数 16 为:

$$h_0 = \left(\frac{A_{0,1} + A_{0,2} \eta_f}{A_0}\right) h'_0 \tag{2}$$

一风侧对流换热系数,W/m²·℃;Ao」——不含翅片厚度的基管外表面积,m²; Ao.2-

片表面积, $\mathbf{m}^2$ ;  $A_0$  — 翅片管外表面积 $(=A_{0,1}+A_{0,2})$ , $\mathbf{m}^2$ ;  $\eta_f$  — 翅片效率;  $t_{0,0}$  — 基管外表面平均温度 $\left(=\frac{1}{2}(t_{f_0}+t_{f_0})\right)$ , $\mathfrak{C}$ ; $t_{f_0}$  — 试件前后空气平均温度。

通常的传热实验研究中,(1) 式整理的  $h_0$  本身包括了  $\eta_f$ 、用它更能具体说明和比较各种翅片形状的优劣性,因此本文的分析计算均以  $h_0$  为准。

按热平衡,忽略实验段外表面热损失,应有:

$$Q = IV (3)$$

式中:I, V--基管内电阻丝的加热电流,安;及加热电压,伏。

在某一工况下(对应某一特定流速),加热稳态后,测得 $I, V, t_{u,0}, t_{y}$ 即可由(1)式分离出  $h_{0}$ 。对每一种翅片管均作八个工况的实验,实验数据整理成如下函数关系式:

$$N_{\mu} = C_1 R_{\epsilon}^{\gamma_1} \cdot P_{\epsilon}^{1/3} \tag{4}$$

$$h_0 = C_2 u^{\frac{\gamma_2}{\max}} \tag{5}$$

$$\Delta P = C_3 \ u_{\text{max}}^{n_3} \tag{6}$$

准则方程式(4)仅供设计参考,其定性温度采用流体平均温度  $_{ij}$ ,定型尺寸用基管外径  $_{ij}$ 。采用通用的一元线性回归程序按(4)~(6)式整理实验数据,得到的结果见表 2。

<b>试件</b> 片型	$N_{k} = C_{1}$				$h_2 = C_2$				$\Delta P = C_0$			
	系数		相对标准误差	≱⁄2 适用	系数		相对称作误差	适用范围	系数		相守保	* W # #
	Cı	ռյ	征误差 ΔI	范围	C <sub>2</sub>	n <sub>2</sub>	作跃左 Δ2	超相起国	C <sub>3</sub>	n <sub>3</sub>	在 及左 Δ3	适用范围
a b(迎风) b(資风) c(資风) c(背风) d(迎风)	1.02 0.7 0.53 0.78 0.64 0.55	0.375 0.408 0.418	1.34% 2.10% 0.48% 1.03% 0.46%	R = 4 800 ~ 14 000	12.21 12.55 11.68 11.59 12.16	0.4 0.428 0.375 0.408	1.47% 1.32% 2.09% 0.49% 1.03% 0.46% 0.49%	и <sub>вах</sub> = 3 ~ 9 m/s	0.26 0.52 0.36 0.21 0.17 0.22 0.12	1.658 1.892 2.076 2.195 2.036	4 76% 2.66% 2.28% 2.62% 2.21%	и <sub>тык</sub> = 3 ~ 9 m/s

表 2 由实验数据拟合的函数关系式

本文目的是为优化实验研究提供最佳的高效换热片型,因此未整理出摩擦系数  $f = f(R_0)$  的关系。

#### 3 翅片性能评价

将实验结果描绘在双对数坐标图上面,如图 2 和图 3 所示。图 2 为  $h_0$  与  $u_{max}$  的关系线图、图 3 为净晰起见,换热性能较差的  $c_{n}$ d 型片背风方案未绘出。由图中可直观看出,除 c 型片迎风方案外,所有方案的当量换热系数均比平翅片管有显著提高、而  $c_{n}$ d 型片背风方案压降明显低于平翅片。为便于分析,在最窄截面风速  $u_{max} = 3 \sim 9$  m/s 的实验数据范围内,以矩形平翅片 a 作为比较对象,计算出平均当量换热系数比 $h_{0x}$  /  $h_{0x}$  平均压降比 $\Delta P_{x}$  /  $\Delta P_{y}$  ,平均单位温差换热量比 $(h_{0x}A_{0})_{x}$  /  $(h_{0x}A_{0})_{x}$  , 翅片实际耗材量比  $A_{x}/A_{x}$  , 计算结果已列入表 3 中。其中,角标

z 表示 b~d 型片, 角标 a 表示 a 型片。

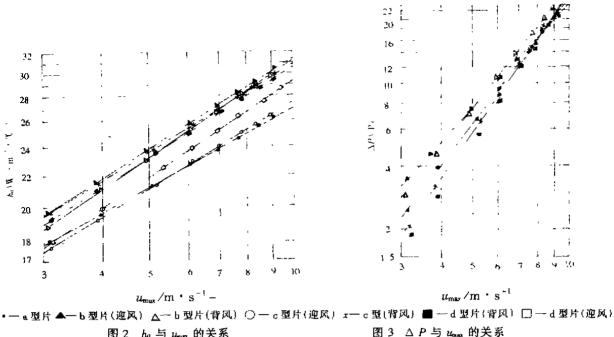


图 2 加与 山血 的关系

表 3 翅片的各种性能比较值

			片		型		
比 值	а.		b(背风)	c(迎风)	c(背风)	d(迎风)	d(背风)
	1	1.134	1.110	1.002	1.115	1.045	1.106
$\overline{h_0}$ / $\overline{h_0}$ .	1	1.111	1.170	0.959	0.961	0.935	0.860
	1	1.122	1,098	0.899	1.001	0.938	0.993
$(\overline{\Delta P}, \overline{\Delta P}, \Delta$	1	1.052	1.052	1	ī	1	1

从表 3可看出,在实测数据范围内,b型翅片管迎风方案平均当量换热系数比平翅片管 a提高 了 13.4%,背风方案提高了 11%,而 c型背风方案 d型背风方案也分别提高了 11.5%及 10.6%。从 单位重量传热量的观点来评价翅片性能优劣而引出的翅片比较因子 FCF 定义为[4]:

$$FCF = \frac{矩形翅片变形片单位重量传热量(Q/W)}{矩形翅片单位重量传热量(Q/W)}$$

$$(7)$$

但

$$FCF = \frac{(Q/W)_{x}}{(Q/W)_{a}} = \frac{(h_{0}A_{0} + \Delta t / A_{0} + \delta \rho)_{x}}{(h_{0}A_{0} + \Delta t / A_{0} + \delta \rho)_{a}}$$

所有翅片均用同一种材料制成,厚度  $\delta$ ,密度  $\rho$  均相等,假设换热温差  $\Delta t$  相等,则可以到:

$$FCF = h_{cc} / h_{ca} \tag{8}$$

由此可知, 翅片比较因子等于当量换热系数比。显然, b 型翅片迎风方案具有最佳的单位重量 换热量,以下依次为c型(背风)、b型(背风)、d型(背风)。从压降比来看,b型背风方案平均压降增 大了 17%,是六个方案中的最不利者,而 b型背风方案平均压降减小了 14%,是六个方案中的最有 利方案。在相同换热温差的情况下,b型迎风方案的平均换热量比 a型提高了 12.2%,b型背风方案 提高了9.8%,是三种片型中的最佳片型,而 c、d 型翅片由于在加工过程中开口减少了换热面积,平 均换热量在迎风方案时均有明显降低;背风方案时接近于平翅片。由于b型片宽度比a型片增加了 3.3 mm,故b型片实际耗材量比a型片增加了5.2%。

#### 结 论

通过对比性实验研究,得到如下结论:

- 1) b型翅片管可显著地改善翅片表面的换热性能,且不妨碍除霜,因此是一种适用于制冷换热器的,值得深入优化研究的片型。
- 2) c、d 型翅片管背风方案换热性能, 阻力性能均优于平翅片管, 且在满足相同换热量的条件下, 可降低换热器重量, 特别适用于铸铁类翅片管式换热器。
  - 3) 所提出的三种变形片均容易加工,其优化结果能迅速地投入工业化生产。
- 4) 研究结果为翅片管式换热器的优化设计研究提供了参考依据,其准则方程式可用于设计 参考。

关于上述三种变形片的优化组合,孔径大小,最佳开口(孔)位置的优化实验研究正在进行中,可以期望,一种适用于翅片管式换热器的,效率更高,换热与阻力性能更优的片型将会出现。

#### 参考文献

- [1] P. J. Heggs and P. P. Stones. The Effects of Non-Uniform Heat Transfer Coefficients in the Design of Finned Tube Air-cooled Heat Exchangers [J]. International Heat Transfer Conference. Munchen. 1982, 3: 209 ~ 214
- [2] R. L. Webb, Air-Side Heat Transfer in Finned Tube Heat Exchangers [J], Heat Transfer Engineering, 1980, 1(3)
- [3] 王厚华,等.单片矩形翅片表面的换热系数分布[J].重庆建筑大学学报,1998,(5)
- [4] B.V.S.S.S.Prasad and A.V.S.S.K.S Gupta. Note on the Performance of an Optimal Straight Rectangular Fin with a Semicircular Cut at the Tip[J]. Heat Transfer Engineering. 1998, 19(1):53 ~ 57

# Experimental Research on Heat Transfer and Resistance of the Rectangular Fin with Changed Geometry

WANG Hou-hua, TAN Shun-min, JIANG Chun
(Faculty of Urban Construction Engineering, Chongqing Jianzhu University, 400045, Chuna)

Abstract Three rectangular fins with changed geometry are proposed in this paper. A comparative experiment was carried out in which the air flows through the out-surface of a single row of finned tubes in a drawing wind tunnel and six versions were performed with cut side facing the wind or opposite to the wind and the results are compared with a plain finned tube. Some useful results are obtained. The experiment results show that in the range of wind velocity flowing the narrowest area,  $3 \text{ m/s} \leq U_{\text{max}} \leq 9 \text{ m/s}$ , when the cut side of type b finned tube facing the wind, the average heat transfer coefficient is by 13.4% higher than the plain finned tube and when opposite to the wind it is by 11% higher. Type b fin has optimal geometry shape among the three fin types. This fin type has advantage of high heat transfer performance and is worth further researching.

Key Words fin; heat exchanger; enhancement of heat transfer