文章编号: ISSN1005-9180(2013)03-001-06\*

# 无霜冰箱翅片蒸发器通风阻力研究

## 李成武

(海信容声(广东)冰箱有限公司,广东佛山 528300)

[摘要]通过对无霜冰箱蒸发器结构的研究,建立蒸发器阻力计算模型,通过模型计算出各种蒸发器的通风阻力与风量的变化关系,并通过风洞测试数据进行对比修正,较好地计算出蒸发器的通风阻力计算方程,从而为仿真系统的分析提供帮助。

[关键词] 翅片蒸发器; 通风阻力; 计算模型; 风洞测试; 仿真分析

[中图分类号] TQ051.6<sup>+2</sup> [文献标示码] A doi: 10.3696/J. ISSN. 1005-9180.2013.03.001

#### No - Frost Refrigerator Fin - evaporator Ventilation Resistibility Research

LI Chengwu

(Hisense Rongshen (Guangdong) Refrigerator Co., Ltd., Foshan 528300)

**Abstract**: By researching the structure of No – Frost refrigerator's fin – evaporator, building the model of how to calculating ventilation resistibility, and getting the relation of ventilation resistibility and quantity by the model, checking it veracity by contrasting the data of getting from wind tunnel testing, so getting the formula of calculating fin – evaporator ventilation resistibility better, with it, analysis fin – evaporator by simulation system

Key words: Fin - evaporator; Ventilation resistibility; Calculation model; Wind tunnel test; Simulation analysis

#### 1 概述

目前无霜冰箱在国内市场占有率加大,消费者 对无霜冰箱的接受程度越来越高,也说明无霜冰箱 的技术得到较大的进步,尤其在控制、性能与可靠 性等方面取得较大的进步,对比以前的无霜冰箱主 要存在能耗大、噪音大,食物容易风干等问题也得 到较大的改进。作为对无霜冰箱的研究,尤其在许 多的关键零部件方面的性能研究,目前还不是非常 充分,例如在翅片蒸发器方面,主要是关注换热系 数与换热面积,而对于通风的阻力研究还存在许多 不足,这也与许多的研究工具或研究基础条件不足 有关。虽然目前大量采用计算机进行 CAE 模拟计 算,但它的结果也需要通过实际的测试进行修正, 另外这种工具只是对单件进行辅助设计分析,对于 快速计算与动态仿真分析还是有不方便的地方。综 合上述问题的分析,本论文主要是通过对翅片蒸发 器的结构特点进行分析,在基于蒸发器的生产工艺 与设计变化的特点,研究影响蒸发器阻力的关键因 素,确定建立分析计算的数学模型,结合许多的通 风经验数据,计算出蒸发器结构的变化与通风阻力 变化之间的关系式,并通过风洞试验设备的测试数 据,对计算的结果进行检验与修正,从而为快速确 定各种蒸发器的通风阻力计算,并为仿真分析系统 提供计算方程,研究如何提高无霜冰箱的性能,以 及降低噪音等。

\* 收稿日期: 2013-4-15

作者简介: 李成武(1968 –),男,制冷高级工程师,主要从事冰箱节能、性能优化、性能仿真设计、仿真软件开发等。 Email: Lichengwubx@hisense.com



图 1 斜排翅片蒸发器的正面图

2 蒸发器计算模型设计

2

对于翅片蒸发器的模型建立,首先要了解蒸发器的结构特点,如图1与图2为蒸发器的整体结构。

从图1中可以见到上部的翅片间距小,距离为 5mm,下部间距为10mm,这种结构设计适合无霜 冰箱的结霜特点:下部结霜量大,容易堵塞蒸发器 的翅片间距,加大下部的距离可以改善蒸发器的换 热效果。这种翅片间距的设计对于批量生产有利, 可以提高生产效率;翅片为整体翅片,铝管为整体 铝管,中间无需焊接,质量的可靠性更高。但是由 于铝管与翅片间的传热效果差一点,但可以通过加 大铝管的表面积得到补偿。

从图 2 中可以看到铝管的高度间距为 19mm, 斜排式设计,翅片的深度尺寸为 60mm。在实际的 应用中,蒸发器两端因为无翅片,一般都进行密 封,阻止空气流过。这样对于设计来说,主要通风 是在有翅片的蒸发器中间位置,所以在图 1 中尺寸 为 L 为计算通风的主要参数。

针对蒸发器的这种结构,可以将蒸发器分为 5mm 间距和 10mm 间距的空间模型,将蒸发器划 分为小格后,建立计算模型如图 3 和图 4。

对于一般翅片蒸发器的尺寸,其参数可参见表 1 中的数据。



图 2 斜排翅片蒸发器的侧视局部图



图 3 蒸发器阻力计算模型



图 4 蒸发器通风空间模型

表1 蒸发器的尺寸参数 单位: mm

	a	b	с	d
密翅片	60	19	44	5
疏翅片	60	19	44	10

在建立计算模型后,计算出每两管间的阻力 值,对于不同管排计算,分别对应于不同的密片管 与疏片管的阻力,这样在不同蒸发器中对应的是除 管排数不同外,差别关键在于密片的管排数与疏片 的管排数。

## 3 蒸发器阻力计算

通过上面计算模型的建立,针对图 3 中的模型 结构,在计算阻力值时分别按照直线段阻力计算与 局部阻力计算,这两种阻力计算分别按照下面的系 列公式进行:

3.1 直线段阻力和局部阻力计算公式

$$R = \frac{\lambda \times \rho \times V_1^2}{2 \times D} \tag{1}$$

$$R_e = \frac{D \times V_1}{\nu} \tag{2}$$

$$D = \frac{2 \times a \times d}{(a+d)} \tag{3}$$

$$\lambda = \frac{64}{R_e} \tag{4}$$

$$P_1 = R \times b \tag{5}$$

$$P_2 = \frac{\xi \times \rho \times V_2^2}{2}$$

上述各式中符号意义:

R 一直线段阻力系数, Pa/m;

P1-直线段阻力值, Pa;

P2一局部阻力值, Pa;

 $\lambda$ 一摩擦阻力系数;

ho一空气密度, $m kg/m^3$ ;

 $v_1$ 一无管处翅片流速, m/s

$$v_2$$
一管间处翅片流速, $m/s$ ;

D—当量管直径,m;

Re-雷诺数;

在上述的计算公式中,(6)主要是进行局部 阻力计算,而其它公式则进行直线段阻力计算。 分析目前无霜冰箱的通风量大小,初步计算出雷 诺数不超过1000,因此可以判定流过蒸发器翅片 中的流体为层流状态,可以选用摩擦阻力系数的 计算公式(4),而(6)中的流速 v<sub>2</sub>主要是根据蒸 发器尺寸数据 c 与 a 之间的变化影响。对于局部 阻力系数目前并没有准确的参数,但针对于此类 蒸发器的特点以及模型建立的特点,最后修正此 参数,本论文的重点也主要是如何确定局部阻力 系数值。

由于蒸发器在实际的过程中是一个非常复杂的 状态,通过的空气为湿度较大的低温空气,它的参 数是一个不稳态的过程,但为便于研究与对比分 析,计算是在常温的状态下进行,也便于与风洞设 备的测试参数一致。

3.2 蒸发器模型阻力计算实例

计算时按空气温度在 20<sup>°</sup>C 的环境下进行测试, 因此空气的粘度系数  $\nu$  为 16 × 10<sup>-6</sup>, 空气的密度  $\rho$ 为 1.2 kg/m<sup>3</sup>,通过改变流过蒸发器的不同速度, 也就是说当流过蒸发器( $V_1$ )的速度不同时,产生 的雷诺数也不同,按公式(2)进行计算,可以得出 图 5 的曲线。

通过公式(4),可以由雷诺数大约求出摩擦 阻力系数与蒸发器流速(V<sub>1</sub>)之间的关系。如图



图 5 雷诺数与蒸发器流速的关系



根据图 3 的模型,可以通过公式(6) 计算出蒸 发管局部阻力变化关系曲线,式中的局部阻力系数 ξ 是一个关键的参数,无法采用理论计算出来,本 文是通过参考文献建立缩口与扩口类似模型计算, 得出一个初步值约为 0.32,最后通过与实际测量 的结果对比进行修正。

通过图4的模型,可以将蒸发器分别建立密片 与疏片的模型方式,通过公式(1)和(5)系列计算 公式,分别计算出单排管模型的阻力变化关系曲 线。

通过系列计算后,单排管段(密片)阻力与速 度的关系,如图7。

同样,可以计算出单排管(疏片)蒸发器阻力 与流速的关系,如图8。



在分别计算出蒸发器单排管的阻力与流速的变 化关系后,可以针对不同的蒸发器结构计算出整体 蒸发器的阻力与流速的关系。

3.3 蒸发器整体阻力计算  $P = n_1 \times (P_1 + P_2) + n_2 \times (P_1' + P_2')$  (7) 其中: n<sub>1</sub>一密片管排数

n<sub>2</sub>一疏片管排数

P<sub>1</sub>, P<sub>1</sub><sup>-</sup>一单排管直线段阻力

P<sub>2</sub>, P'<sub>2</sub>—单排管局部阻力

另外可以通过曲线求出各阻力的曲线方程。 如:

(1)对于密片管总阻力,曲线方程为:
y = 0.39x<sup>2</sup> + 0.137x
(2)对于疏片管总阻力,曲线方程为:
y = 0.39x<sup>2</sup> + 0.039x
对于完整蒸发器,总的方程也可以表示为:

 $P = n_1 \times [0.39 \times V_1^2 + 0.137 \times V_1] + n_2 \times [0.39 \times V_1^2 + 0.039 \times V_1]$ (8)

式中的 V<sub>1</sub> 为空气流过蒸发器的速度,但对于 一般的设计来说,主要是考虑到通过蒸发器的通 风量,在这一点上,通风量与流速主要是与蒸发 器的宽度L和深度 a 尺寸相关,可以通过转化计 算出关系式。由于本模型主要是基于 a 为 60mm 尺寸的蒸发器设计,所以公式(8)也可用风量 Q 与蒸发器宽度L来表示,如公式(9)。

$$P = n_1 \times \left[ 8.36 \times \left(\frac{Q}{L}\right)^2 + 0.634 \times \left(\frac{Q}{L}\right) \right] + n_2$$
$$\times \left[ 8.36 \times \left(\frac{Q}{L}\right)^2 + 0.18 \times \left(\frac{Q}{L}\right) \right]$$
(9)

从公式(9) 可以看出,蒸发器的阻力主要与风 量的变化、蒸发器的宽度、密片管排的数量及疏片 管排的数量有关。

## 4 阻力测试及对比分析

×

由于在阻力的计算中有许多的经验数据是否准 确会影响到计算结果的精度,特别是局部阻力系数 是通过经验数据进行选择,它的准确程度会影响计 算的结果与实际的偏差,正因为如此,通过风洞试 验测试设备对不同蒸发器进行阻力测试,对比两者 的结果,并进行修正,可以较好地整理出此类蒸发 器阻力的计算值。

图 9 为蒸发器 3 的实物图。 三种蒸发器的阻力测试结果如图 10。 具体测试数据如表 3。

表 2 三种蒸发器的结构特征					
	宽度 L (mm)	密片管排数 n <sub>1</sub>	疏片管排数 $n_2$		
蒸发器1	300	7	4		
蒸发器2	300	6	4		
蒸发器3	290	8	1		



通过上述模型计算的结果,可以与实际测试的 三种蒸发器的阻力测试值进行分别对比。为更准确 对比两组数据,对实际测试的结果曲线找出曲线方 程,更方便与计算的结果进行对比,对比结果分别 如图 11,图 12,图 13。

通过对局部阻力系数ξ的修正,本文选定为 0.35 后,经过理论计算后与实际测试的结果比较 一致,说明计算的方向是正确的,计算的结果可以 应用。





经过上面的对比研究,发现在实际的测量中 L 的准确度对结果的影响比较大,同时蒸发器两侧的 密封性也会影响到测试结果的偏差,在经过更多不 同尺寸的蒸发器测试对比后,总的偏差并不大。

从蒸发器阻力的计算公式中可以发现,只需要 了解蒸发器的几个关键尺寸后,可以计算出不同风 量下的蒸发器阻力,有了这种简单的计算方式后, 可以用软件仿真出无霜冰箱的风道阻力与风扇性能 参数的匹配,从而可以找出冰箱的工作点。当然这 种方式对于冰箱在实际工况下有很大的不同,如空 气的参数不同,冰箱的结霜状态不同等,但对于对 比分析不同风道系统的好坏是可行的。

## 5 结论

通过对翅片蒸发器结构的研究,建立简易计算 模型,并基于蒸发器的设计变化方式,有利于蒸发 器的规格在实际使用中的变化,通过一些固定的尺 寸,在可变的结构方面进行模型建立,如蒸发器的 宽度、不同翅片的高度等,通过计算后的方程可以 较快地分析出新蒸发器的阻力值随风量变化的情 况。

通过与实际产品经风洞测试设备对比后,可以 对模型计算的结果进行较好的修正,关键是局部阻 力系数的修正与确定,使理论计算结果与实际测试 结果较好地接近。

通过理论计算与实际测试结果的对比,在风量 不大的情况下,两者的结果偏差比较小,说明理论 计算的模块化可以对同类型的蒸发器进行分析,尤 其与制冷系统的仿真分析结合后,可以更好地动态 研究无霜冰箱的风道阻力与风量的变化,从而更好 地研究无霜冰箱的性能。

\*:本论文所使用的风洞试验设备得到国家技术中心能力建设资金赞助

#### 6 参考文献

[1] 陈沛霖,岳孝方.空调与制冷技术手册[M].上海:同济大学出版社,1990,7