# 静压复得等静压送风管在电子 计算机通风系统中的应用

滕明生

提 要 静压复得等静压送风管在工程上具有广泛应用,但至今尚缺乏一 个比较完善的数学模型。本文运用流体力学的基本知识,在静压复得原理基础 上,建立起等静压送风管基本几何形状的数学模型,从而得出基本理论曲线, 以及影响该曲线形状的主要物理和几何参数。为工程设计提供了理论参考。

本文还从实践出发,分析了在大型高速电子计算机通风系统中,采用静压 复得等静压送风管的工程应用价值,及目前存在的主要问题。

利用靜压复得 原 理 设 计等靜压送风管,以实现对电子计算机各插件腔均匀送风, 在工程应用上具有十分明显的优越性。其突出优点是,不但能够比较有效地对各插件腔 施行等量送风,而且使电子计算机结构紧凑,大大减小了通风系统所占有的结构空间和 体积,从而缩短了电子计算机的內部走线长度、降低了讯号传输过程中的时间延迟和电 源传输距离,这对保证电子计算机的运算速度及其他性能具有十分重要的意义。

众所周知,电子计算机必须在"低"和"均匀"的温度条件下工作才具有高的可靠 性、稳定性和使用寿命。所谓"低"就是要控制电子计算机的温升,使组装电子计算机 的各类元器件在允许的环境温度下工作。所谓"均匀",就是要最大限度地减小电子计 算机內部各环境区域之间、元(器)件之间、特別是线路相关的元(器)件之间的温 差,以保证元(器)件之间具有最小的结温差。

溫升对电子计算机工作可靠性、稳定性和使用寿命的影响已为大家所熟知。结溫差的存在则使电子元(器)件的噪 音容限 下降,从而降低了 电子元(器)件的 抗干扰能力。例如,目前广泛应用于电子计算机的 MECL10K 固体电路,由于 系统中电路相关的各组件之间的结温差的存在,使组件噪音容限高低电平的下降率分别为 1.4mv/℃ 和 1.1mv/℃.

在电子计算机热设计中,采用强迫通风来降低电子计算机的温升,相对而言是比较容易的,而要控制电子元(器)件之间的温差的技术措施就要困难和复杂得多。其中,在强迫通风系统中控制风量分配,对同类插件(主要指功耗量和板面功耗分布相同或相类似的插件)施行等量送风,则是最基本最通用的技术措施。在我国电子计算机的热设计

本文 1982 年 7 月 10 日收到

中,实现等量送风的方式通常是用靜压送风 原理。即使 送风管保 持相当的 靜压度要求 (通常要求达到动压小于 0.06mmH<sub>2</sub>O,或气流 速度 小于 1  $\times$ /秒 的工程 靜压度),然 后用调节送风口面积大小来调节送风量。在工程上实现工程靜压要求的主要手段是以控 制风道出风口总面积与进风口总面积比 $\left(\frac{\Sigma F \pm}{\Sigma F \pm}\right)$ 来实现的。这个比 值大小 与进口风压、 管道截面大小、长度及系统阻力情况等因素有关。

工程实践表明,用靜压原理实现等量送风,其送风管结构尺寸十分庞大。这对实现 结构紧凑化、缩短传输线长度十分不利。利用靜压复得原理设计等靜压送风管则是克服 这种不足的有效技术途径。



靜压复得原理是,借助于逐漸降低管段的动压(即降低气流速度)来增加管段的靜 压,幷使增加的靜压等于管段的阻力损失。

假设图 1 为利用靜压复得等靜压送风管来对电子计算机各插件腔进行均匀送风的示意图。图 2 为该风管的纵截面形状图。下面我们来分析距离风管进风口为 y 的橫截面上 气流压力状况。

# 根据静压复得原理:

 $dP_D = dP_L + dP_V \tag{1}$ 

式中: *d P<sub>D</sub>*—气 流 流 至 计算横截 面时管段的动压降,用以增加管段的静压。

*dP<sub>L</sub>*— 沿程阻力损失,是由于气流流动 与管壁摩擦而引起的阻力损失。

dP<sub>v</sub>— 局部 阻力损 失,是由于 气流流 动过程中,因方向及沿流程的有效断面突变 而引起气流产生撞击或形成漩涡等消耗一定 能量而产生的阻力损失。

$$dP_D = d\frac{\gamma V^2}{2g} \tag{2}$$

式中:γ一空气容重。由流体力学可知,当 气流速度小于 0.4 马赫(即气流速度 V < 340 米/秒×0.4=146米/秒)时,可认为是不可 压缩气流,这时γ可看成常数。

> *g* ——重力加速度,*g*=9.81米/秒<sup>2</sup>. *V* ——气流流至计算截面时的流速。

 $V = \frac{Q}{F}$ 

式中: $F = B \cdot x$ 为计算截面面积(B为风道宽度,见图 1)。Q为气流流过计算截面时的**体** 积流量,在这里因为被当作連续均匀分流,所以 $Q = \frac{(h-y)}{h}Q_0(Q_0 )$ 为风管进口处的初始 流量)。以F、Q值代入得

$$V = \frac{Q}{F} = \frac{(h-y)}{hBx}Q_0 \tag{3}$$

将(3)式代入(2)式得:

$$dP_D = d\frac{\gamma}{2g} \left[ \frac{(h-y)}{hBx} Q_0 \right]^2 = d \frac{\gamma}{2g} \left( \frac{Q_0}{hB} \right)^2 \left( \frac{h-y}{x} \right)^2 = \frac{\gamma}{2g} \left( \frac{Q_0}{hB} \right)^2 d\left( \frac{h-y}{x} \right)^2$$
(4)

$$dP_{L} = \frac{\lambda}{D_{e}} \frac{\gamma V^{2}}{2g} dy$$
(5)

式中: λ-沿程阻力系数。它是一个与流体动态特性(雷诺数 R<sub>e</sub>)和管壁粗 糙度 Δ 有关的参数,下面将详细讨论其在不同情况下的取值。

D。一风管当量直径。其值等于风 管橫截 面积F与 浸润 周长 l 之比值 的四倍, 即

$$D_{e} = \frac{4F}{l} = \frac{4Bx}{2B+2x} = \frac{2Bx}{B+x}.$$
 以  $D_{e}$  及  $V$  代入(5) 式得:

国防科技大学学报

$$dP_{L} = \frac{\lambda(B+x)}{2Bx} \frac{\gamma}{2g} \left[ \frac{(h-y)}{hBx} Q_{0} \right]^{2} dy = \frac{\lambda(B+x)}{2Bx} \frac{\gamma}{2g} \left( \frac{Q_{0}}{Bh} \right)^{2} \left( \frac{h-y}{x} \right)^{2} dy$$
(6)

$$dP_{\nu} = \xi_{m} \frac{\gamma V^{2}}{2g} dn = \xi_{m} \frac{\gamma V^{2}}{2g} d\frac{y}{h_{i}} = \frac{\xi_{m}}{h_{i}} \frac{\gamma}{2g} V^{2} dy = \frac{\xi_{m}}{h_{i}} \frac{\gamma}{2g} \left(\frac{Q_{0}}{hB}\right)^{2} \left(\frac{h-y}{x}\right)^{2} dy \tag{7}$$

h<sub>i</sub> —— 分流口间距(这里等于插件间距)。

n ——分流口数。

将(4)、(6)、(7)各式代入(1)式得:

$$\frac{\gamma}{2g} \left(\frac{Q_0}{hB}\right)^2 d\left(\frac{h-y}{x}\right)^2 = \frac{\lambda(B+x)}{2Bx} \frac{\gamma}{2g} \left(\frac{Q_0}{Bh}\right)^2 \left(\frac{h-y}{x}\right)^2 dy + \frac{\xi_m}{h_i} \frac{\gamma}{2g} \left(\frac{Q_0}{hB}\right)^2 \left(\frac{h-y}{x}\right)^2 dy$$

约简得: 
$$d\left(\frac{h-y}{x}\right)^2 = \frac{\lambda(B+x)}{2Bx} \left(\frac{h-y}{x}\right)^2 dy + \frac{\xi_m}{h_i} \left(\frac{h-y}{x}\right)^2 dy$$
(8)

$$f = \left(\frac{h-y}{x}\right)^2, \quad \text{in } df = \frac{\partial f}{\partial x} dx + \frac{\partial f}{\partial y} dy = \frac{-2(h-y)^2}{x^3} dx - \frac{2(h-y)}{x^2} dy$$

代入(8)得, 
$$-\frac{2(h-y)^2}{x^3} dx - \frac{2(h-y)}{x^2} dy = \frac{\lambda(B+x)}{2Bx} \left(\frac{h-y}{x}\right)^2 dy + \frac{\xi_m}{h_i} \left(\frac{h-y}{x}\right)^2 dy$$

$$\frac{-2(h-y)^2}{x^3} dx = \frac{\lambda(B+x)}{2Bx} \left(\frac{h-y}{x}\right)^2 dy + \frac{\xi_m}{h_i} \left(\frac{h-y}{x}\right)^2 dy + \frac{2(h-y)}{x^2} dy$$

约简得:  $\frac{-2(h-y)}{x} dx = \left[\frac{\lambda(B+x)}{2Bx}(h-y) + \frac{\xi_m}{h_i}(h-y) + 2\right] dy$ 

所以 
$$y' = \frac{dy}{dx} = \frac{-2(h-y)}{x\left[\frac{\lambda(B+x)}{2Bx}(h-y) + \frac{\xi_m}{h_i}(h-y) + 2\right]} = \frac{-2(h-y)}{\frac{\lambda(B+x)}{2B}(h-y) + \frac{\xi_m}{h_i}(h-y)x + 2x}$$

卽

$$y' = \frac{-4Bh_i(h-y)}{\lambda(B+x)(h-y)h_i + 2B\xi_m(h-y)x + 4Bh_ix}$$
(9)

ショナノニ

(9)式即为靜压复得等靜压送风管道纵截面形状曲线的微分式,它代表了曲线上各 点切线斜率。其几何特性为:

一、y'为无因次量,其中B、h、 $h_i$ 、 $\lambda$ 、 $\xi_n$ 为参变量,x为自变量。当在一定条件下的各参变量确定时,根据若干个x值就可以求出相应的y及y'的数值解,从而可以在x-y坐标系中描绘出相应的曲线。这些曲线即为满足静压复得等静压送风管在相应条件下的纵截面理论曲线。

二、由(9)式可以看出,当 y < h、x 取正数时, y' 永远是负值。说明在这个范围内, 曲线上任何一点的切线斜角皆大于 90°.

三、|y'|随 y 增大而变小,当 y  $\rightarrow h$ 时,  $|y'| \rightarrow 0$ 。说明曲线斜率随 y 增大而递减,

愈接近顶端各点的切线愈趋于水平。而当 y=0 时, |y'| 最大,说明该点切线最趋垂直。

四、从(9)式可以看出, y不能等于h.因为当y=h时, |y'|=0,说明此点已不 能滿足靜压复得等靜压条件。因此,在工程设计中为保证滿足等靜压管段的有效高度, 风管实际高度H(见图 2)大于理论曲线高度h某一值( $h_1 = H - h$ )是有好处的。从而, 在风管厚度方向上也相应地要出现一个  $x_a$ 值。这时,在运用该式进行设计计算时,式 中的h要被H代替。

下面我们来讨论沿程阻力系数 *l* 和局部阻力系数 *l* a 在不同 情况下的 取值,及其在 相应情况下(9)式的微分式形式。

如前述,沿程阻力系数 λ 是雷诺数 R<sub>e</sub>和管壁粗糙度⊿的函数。根 据 尼古 拉茲 (J. Nikuradse) 实验可分为下列几种主要情况:

第一, 层流区( $R_{\bullet}$ <2320): 在这种情况下,  $\lambda$  与管壁相对粗糙度 $\frac{\Delta}{D_{\bullet}}$ 无关。这时取 经验公式  $\lambda = \frac{64}{R}$ , 代入(9)式得:

$$y' = -\frac{-4Bh_{i}(h-y)}{\frac{64}{R_{e}}(B+x)(h-y)h_{i}+2B\xi_{m}(h-y)x+4Bh_{i}x}$$
$$=\frac{-2R_{e}Bh_{i}(h-y)}{32(B+x)(h-y)h_{i}+R_{e}B\xi_{m}(h-y)x+2R_{e}Bh_{i}x}$$
(10)

局部阻力系数 *ξ<sub>m</sub>* 与流体流向及沿流程的有效断面的 变化情况 有关。在这里有效断面的变化沿流向形成漸缩管,无突变现象。根据流体力学知识,普通漸变管当中心角小于 30°时,局部阻力损失可以忽略。又因流体流动的主方向是顺风管不变的,各分流量相对主流量而言很小,且为均匀分流。因此局部阻力损失在这里认为是可以忽略的,即 *ξ<sub>m</sub>*=0.这时(10)式则为:

$$y' = \frac{-2R_{\bullet}B(h-y)}{32(B+x)(h-y) + 2R_{\bullet}Bx}$$
(11)

第二,紊流光滑管区:此时沿程阻力系数亦与管壁粗糙度无关。而 $\lambda$ 的取值在雷诺数  $R_{\bullet}$ 的不同区段是不同的。当  $4 \times 10^{3} < R_{\bullet} < 10^{5}$ 时,采用勃拉休斯(H. Blasins)归纳的经验计算式  $\lambda = \frac{0.3164}{R_{\bullet}^{0.25}}$ ;当  $10^{5} < R_{\bullet} < 3 \times 10^{6}$ 时,则采用尼古拉茲(J. Nikuradse)归纳的经验计算式  $\lambda = 0.0032 + 0.221 R_{\bullet}^{-0.237}$ .此时(9)式则分别为:

$$y' = \frac{-2R_e^{0.25}Bh_i(h-y)}{0.1582(B+x)(h-y)h_i + R_e^{0.25}B\xi_m(h-y)x + 2R_e^{0.25}Bh_ix}$$
(12)

$$y' = \frac{-4Bh_i(h-y)}{(0.0032+0.221R_e^{-0.237})(B+x)(h-y)h_i + 2B\xi_m(h-y)x + 4Bh_ix}$$
(13)

当 *ξ<sub>m</sub>*=0 时, (12)式及(13)式则分别为:

$$y' = \frac{-2R_{\bullet}^{0.25}B(h-y)}{0.1582(B+x)(h-y) + 2R_{\bullet}^{0.25}Bx}$$
(14)

$$y' = \frac{-4B(h-y)}{(0.0032+0.221R_e^{-0.237})(B+x)(h-y)+4Bx}$$
(15)

第三,紊流光滑管向粗糙管过渡区 $\left[26.98\left(\frac{D_{e}}{\Delta}\right)^{8}$ ,  $R_{e} < 4160\left(\frac{D_{e}}{2\Delta}\right)^{0.85}$ ]:这种情况 下的沿程阻力系数与相对粗糙度和雷诺数都有关。其计算可按兰格(M.Lange)归纳的经 验公式  $\lambda = 0.0096 + \sqrt{\frac{\varepsilon'}{D_{e}}} + \sqrt{\frac{2.88}{R_{e}}}$  ( $\varepsilon'$ 是代表一种正比于管壁平均凹凸的粗糙长度。不 同材料的  $\varepsilon'$ 可查参考文献[2] P.105),以  $D_{e}$  值代入 $\lambda$ ,并将 $\lambda$ 代入(9)式则得:

$$y' = \frac{-4Bh_i(h-y)}{\left(0.0096 + \sqrt{\frac{\varepsilon'(B+x)}{2Bx} + \sqrt{\frac{2.88}{K_e}}}\right)(B+x)(h-y)h_i + 2B\xi_m(h-y)x + 4Bh_ix}$$
(16)

当 ξ<sub>m</sub>=0 时, (16)式则为:

$$y' = \frac{-4B(h-y)}{\left(0.0096 + \sqrt[4]{\frac{\varepsilon'(B+x)}{2Bx}} + \sqrt{\frac{2.88}{R_e}}\right)(B+x)(h-y) + 4Bx}$$
(17)

第四,紊流粗糙管平方阻力区 $\left[R_{\bullet} > 4160 \left(\frac{D_{\bullet}}{2\Delta}\right)^{0.85}\right]$ :此时沿程阻力系数仅为相对 粗糙度 $\left(\frac{\Delta}{D_{\bullet}}\right)$ 的函数,而与雷诺数  $R_{\bullet}$ 无关。取经验公式为 $\lambda = 0.11 \left(\frac{\Delta}{D_{\bullet}}\right)^{\frac{1}{4}}$ ,即  $\lambda = 0.11 \left[\frac{\Delta(B+x)}{2Bx}\right]^{\frac{1}{4}}$ 

代入(9)式得

$$y' = \frac{-4Bh_i(h-y)}{0.11 \left[\frac{\Delta(B+x)}{2Bx}\right]^{\frac{1}{2}} (B+x)(h-y)h_i + 2B\xi_m(h-y)x + 4Bh_ix}$$
(18)

当 *ξ*<sub>m</sub>=0 时,(18)式则为:

$$y' = \frac{-4B(h-y)}{0.11 \left[\frac{\varDelta(B+x)}{2Bx}\right]^{\frac{1}{2}} (B+x)(h-y) + 4Bx}$$
(19)

(10)、(11)、(12)、(13)、(14)、(15)、(16)、(17)、(18)、(19)各式 为在不 同的流体动 态特性和管壁表面状况下,靜压复得等靜压送风管纵截面形状曲线的微分式。从上述各 式看出, R,、 ((或 e')、h,、 ξ<sub>m</sub>等均为各微分式参变量,其值对一定的风管 结构和送风 系统而言是一定的,但对不同的风管结构和送风系统来说有不同值,因而得出的曲线斜 率也是不同的。这说明流体动态特性、管壁表面状态(// 或 e' 决定沿程阻力大小)、局 部阻力系数、分流口间距及分布均匀性等都是影响靜压复得等靜压送风管形状的主要物 理和几何参数。此外我们从对边界条件的分析中,还可以看出初 始进风量 Q<sub>0</sub> 也是影响 风管曲线的主要参数之一。

上述各式为复合函数,可以表示为y'=f(y,x)=f[y(x,c),x]=g(x,c),其中 y=y(x,c)为不定积分, c为积分常数。说明根据上述各式都可以得到一簇曲线。

常数 c 决定于边界条件。参看图 2, 当  $x = x_0$  时,  $y = y(x, c) = y_0 = 0$ , 由此可以求 得相应的常数 c, 得到相应的几何曲线。

 $x_0$ 是与所要求的  $Q_0$ 有关的。因为  $Q_0 = F_0 V_0 = Bx_0$ ,  $V_0$  ( $V_0$ -初始进风速度),所以  $x_0 = \frac{Q_0}{BV_0}$ ,则  $y_0 = y |_{x = x_0 = \frac{Q_0}{BV_0}} = 0$ .由此可见,在 B 和送风压力给定的情况下,当要求 不同的  $Q_0$  值时,就有不同的  $x_0$  值,也就有不同的积分常数 c,因而得到不同的对应曲 线。这就表明,初始进风量  $Q_0$  的大小也是影响风管曲线的主要物理参数之一。

现以(18)、(19)式为例,来说明在工程设计中如何运用上 述各式进行 理论计算。我 们可以归纳为如下几个步骤:

第一,根据插件的热负荷及其所要求的风量 q,和结构设 计 所 确 定 的 每 机 柜上 插件装插 排数 n 及间距 $h_i$ ,计算风管的初始进风量  $Q_0$  及风管的有效高度 $h_2$   $Q_0 = q \cdot n;$  $h = h_i \cdot n$ , 并 预 选一延伸高度  $h_1$  (可在 50mm—150mm 之间),则风 管 实 际 高度

$$H=h+h_1$$
.

第二,在结构设计给定风管宽度B(贴机柜)和空 调系 统给定送风 压力部 的情况 下,求风管厚度,设为 $x_0$ , $x_0 = \frac{Q_0}{BV_0}$ .因为  $P = \frac{\gamma V_0^2}{2g}$ ,所以  $V_0 = \sqrt{\frac{2gP}{\gamma}}$ ,故 $x_0 = \frac{Q_0}{BV_0}$ 

 $=\frac{Q_0}{B\sqrt{\frac{2gP}{\gamma}}}$ . 由前面分析可知,通过  $x_0$  有一条相应的曲线。

第三,在 5mm—15mm 范围內预选 x<sub>a</sub>,将 x<sub>a</sub>- x<sub>0</sub> 分若干等分,并将各等分点值 代入(18)式(当≤<sub>m</sub>=0 时则为(19)式,其电算程序是相同的),通过一定的电算程序在 电子计算机上求出各等分点的对应 y 值。得到各组对应值在 x—y 坐 标系中 的对应点, 若干个点则可描出一条相应的曲线,这就是所求的风管纵截面理论曲线。

在这里特别需要注意的是计算方向必须是从  $x_0 \rightarrow x_o$ . 计算结果  $y_o = y(x_o)$  可能出现 下述几种情况:

一、*h*≪*y<sub>a</sub>*<*H*,说明送风 管高度和 进风口面 积在该 送风压力下 能 滿足 热设 计要求,如图 3 中的曲线①所示。

二、如果  $y_a$  不滿足  $h \leq y_a < H$ , 但落在 h 区段 附 近,则 可通 过调节  $x_a$  来滿足要 求。

 当 y<sub>a</sub> 在 h 区段以下附近,则将 x<sub>a</sub> 減为 x<sub>a1</sub>,使曲线高度延伸为 y<sub>a</sub>≥h.这种 情况相当于压缩了风管向上延伸段的宽度,而风管总高度不变。如图 3 中曲线②.

2. 当 y<sub>a</sub> 落在 h<sub>1</sub> 区段以上附近(超过H)时(如曲线③),这说明在不变更 x<sub>a</sub> 的情况下, x<sub>0</sub>还可以缩小。如果不考虑压缩 x<sub>0</sub>,则可将 x<sub>a</sub> 调整到 x<sub>a2</sub>,而风管总高H仍保持不变。这时因曲线有效高度已超过了插件装插的有效高度,所以无需再要延伸段。

三、在选定 xa 的调节范围后,如果 ya 在 A 区段以 下较远 处,则需要从结构高度



或空调送风压力两方面来更改设计。这就是说,当  $x_0$  不能增大时,要么降低插件装插的有效高度h (即减少装插排数n),使降低后的  $h \leq y_a$ ;要么提高送风压力来满足要求。否则只能增大风管厚度  $x_0$  值。

在选定 x<sub>0</sub> 的调节范围后,如果 y<sub>0</sub> 超出H高度较远,说明风管厚度 x<sub>0</sub> 可以压缩,或 送风压力可以降低,一般说来这种情况比较好处理。

总之,在理论设计过程中,要通过各参数的配合选择,力求得到最合理的设计。必须指出的是,在确定送风压力大小时,除了从风量要求考虑外,还必须根据电子元(器)件的热特性,在保证风速要求的情况下,考虑系统的阻力情况。因此,实际送风压力可能要比计算值高得多。最后的工程设计方案必须在理论计算的指导下,利用实验模型进行摸拟实验后来确定。

在 *ξ*<sub>m</sub>→0 的情况下,计算结果表明,得到的 曲线接 近于一条斜 线。为简化 制造工 艺,在工程上常常把曲线简化成一条斜线,如图 4 。经过实验测试对斜率作适当调节, 使送风不均匀性误差达到最小值,从而得到最佳工程设计方案。

为了提高风管初始段的送风均匀性,在风管进风口的前段,按风口尺寸逆流向延伸

一直通管段是有好处的,我们把该管段叫稳流段。其长度  $h_2 = (5 \sim 8) D_a$ . 一般说来,进口风压越高, $h_2$ 应取得越长。

为验证上述公式对工程设计的指导价值,用(19)式来验算一模型机柜送风管的结构 尺寸。该模型机挿件功耗为35瓦/挿件,每挿件风量为q=16米<sup>3</sup>/小时,风速为2.5米/秒。 挿件间距 h<sub>i</sub>=15mm,每机柜平插 n=98 块挿件。机柜贴风管面宽 B=400mm,要求送 风管厚 x<sub>0</sub>≤150mm.

在尚未得出上述各微分计算式前,用 1600mm 高的斜形风管对各插件腔进行送风, 经多次调节风管斜度,并在滿足风量和风速要求的送风压力下,对九十八个送风口压力 进行反复测试,最后得到在最佳均匀性送风条件下的风管尺寸为:总高 H = 1600mm(有 效高 h 超过九十八个送风口),风管进风口 面积为 0.05m<sup>2</sup>,顶端 面 积为 0.006m<sup>2</sup>.这

样,风管厚  $x_0 = \frac{0.05 \times 10^6}{400} = 125$  mm,顶端延伸段厚  $x_a = \frac{0.006 \times 10^6}{400} = 15$  mm.

利用(19)式进行理论计算的过程为:

- 1.  $Q_0 = q \times n = 16 \times \frac{3}{100} \times 98 = 1568 \times \frac{3}{100}$  ( $\mathbb{R} Q_0 = 1600 \times \frac{3}{100}$ )
- h=h<sub>i</sub>×n=15mm×98=1470mm。
   取 H=1600mm,则延伸段 h<sub>1</sub>=130mm。
   风管宽 B=400mm。

3. 查表取 ⊿=0.15mm.

 取风管厚 x₀ 分別为 125mm, 130mm, 135mm, 140mm, 145mm, 150mm。令在 这些值下 y=y|<sub>x=x₀</sub>=0.

5. 初定 x<sub>a</sub>=5mm,由 x<sub>0</sub>→x<sub>a</sub>取计算间距为1。采用 FORTRAN N 语言,其计 算程序如表1所列。在 PDP-11/70电子计算机上进行计算,其计算结果如表2所列 (表2列出的计算间距增大到5)。将x、y值计入坐标对应点,得图5所示六条曲 线,它们所对应的 x<sub>0</sub>值分别为150mm、145mm、140mm、135mm、130mm、125mm.由这 些计算数值和曲线可以看出,它们与模型机送风管结构尺寸是很接近的。这说明(19)式 是具有工程应用价值的。其它各式对工程设计的指导意义尚需实验验证。

图 6 为(18)式中局部阻力系数 ξ<sub>m</sub> 对曲线形状的影响。可以看出, ξ<sub>m</sub> 对 送风管形状 的影响是十分明显的,因此控制局部阻力损失十分重要。

初步实践使我们体会到,在电子计算机通风系统中采用靜压复得等靜压送风管,具 有下述几个明显的优点:

第一,为实现对各挿件腔的均匀送风,在同样送风条件下,比靜压送风管的横截面 尺寸缩小了 1.5 倍左右。这对缩短机柜之间的跨接线十分有利。目前讯号线的传输质量 平均约为 6毫微秒/米(10<sup>-9</sup>秒/米),即連 接 线 每 缩短 1 米,其传输速度可提高 6 毫微 秒,这对保证电子计算机速度十分有利。

此外,为保证讯号传输质量,要求同一种电源在各机柜的任何两点之间具有最小的 电压差。为此,常常需要在各机柜汇流条之间设置"均压线"以均衡电压。此时,电压 差的大小主要取决于均压线的压降。而该压降的大小是与均压线的长度成正比的。所以

132			I	防	科	技	*	学	学	报			
		(18)式(19)	)式在	PDF	<b>~_1</b>	L/70	电子计	<b>计算机</b>	上的口	电算程	序	表	1
200	1	DOUBL X1,X2 TYPE FORMA READ	E , Y 20 T ( (5,	PR 1, 0 1X 10	EC Y 2 ,   ) H	$\begin{array}{c} I \\ S \\ Y \end{array}$ $H = $	ION 3, A '\$)	H (1	, X , Y 5 0)	Υ,Ζ, , Β	K1, K (15	2, K3, H 0)	ζ4,
42		FORMA	T (	, 4 1 X	z) , '	H =	', D	24	. 1	7)			
20		TYPE FORMA READ TYPE	20 AT ( (5, 21	1 X 1 0	,   ) Y	Y =	؛, \$	;)					
21		FORMA READ	ΔŢ ( (5,	1 X 1 0	, ' ) X	X =	۱, \$	;)					
10	0	FORMA	Ť(	1 X	, D	24	, 17	)					
11 22		FORMA FORMA	ΔΤ ( ΔΤ (	1 H 1 H	0, 0,	$\begin{array}{c} 1 & 0 \\ 1 & 0 \end{array}$	X,   X,	$\mathbf{Y} = \mathbf{X} =$	', I 'D:	)24 24.	. 17 17)	)	
40		FORMA	40 AT (	1 X	, I ) N	N =	۱, \$	;)					
41		FORMA	(5, ΔΤ ( Σ (6	4 1 1 X	) N , 1 1)	3) V						•	
	- 7	WR I T EDO 1 2CALLK 1 = H •X 1 = X +Y 1 = Y +CALL	C (6 I W ( Z K 1 O. W (	$\begin{array}{c}         , 2 \\             = 1 \\             X , \\             Z \\             S D \\             X 1         $	2) , N Y, D O *	X Z) O N 1	Z)			o			
		K 2 = H * Y 2 = Y + C A L L K 3 = H * X 2 = X + Y 3 = Y + C A L L	Z W ( Z H K 3 W (	/ 2 X 1 X 2	, D , Y	O 2, 3,	Z) Z)						
12		K 4 = H * A(I) = Y Y = A (I) B (I) = X = X 2	7 +(K ) X 2	1 +	2.	DO	* K 2	+ 2.	DO	* K 3	+ K 4	)/6.	DO
13		WRITE	(6 T (	, 1	3)	(B	(I)	, A	(I)	, I	= 1 ,	N)	
	1 2	S T O P $E N D$ $S U B R C$ $D O U B L$ $Z = 1 6 0$ $(0. 15D)$ $(X + 4 0)$ $R E T U R$ $E N D$	UT E 0. 0*( 0. N	IN PR DO X+ DO	E C E C 4 0	W ( I S Y - 0. (1 6	X, Y l O N l 6 0 DO)/	, Z , X 0. (8 ( DC	) , Y, DO) ) 0 .1 ) - Y	Z ∕( )0 * )+1	O.1 X))* 600,	1 D O 4 * 0.25 . D O 4	• DO * • X )

**\$**.

在各 xo 值 下 的 计 算 数 值 表

# 表 2

										2	157 <b>9</b>
								2	1515	3	1507
						2	1510	3	1502	5	1484
				2	1504	3	1484	5	1478	10	1428
		2	1498	3	1490	5	1472	10	1420	15	1373
2	1491	3	1484	5	1465	10	1412	15	1364	20	1320
3	1477	5	1457	10	1407	15	1354	20	1308	25	1266
5	1449	10	1394	15	1343	20	1297	25	1253	30	1213
10	1383	15	1332	20	1384	25	1240	30	1198	35	1160
15	1319	<b>2</b> 0	1270	25	1225	30	1183	35	1143	40	1 <b>1</b> 07
20	1255	25	1209	30	<b>1</b> 167	35	1127	40	1090	45	1055
25	1192	30	1149	<b>3</b> 5	1109	40	1071	45	1036	50	1003
30	1130	35	1089	40	1051	45	1016	50	983	55	952
35	1068	40	1030	45	994	50	960	55	929	60	900
40	1006	45	970	50	937	55	906	60	876	65	849
45	945	50	911	55	880	60	851	65	823	70	798
50	884	55	853	60	824	65	796	70	770	75	747
55	824	60	795	65	768	70	742	75	718	80	696
60	763	65	737	70	712	75	688	80	666	85	646
65	703	70	679	75	65 <b>6</b>	80	634	85	614	<b>9</b> 0	595
70	644	75	621	80	600	85	581	90	562	95	545
75	584	80	564	85	545	90	527	95	510	100	495
80	525	85	507	90	<b>49</b> 0	95	474	100	459	105	445
85	466	90	450	95	435	100	421	105	407	110	395
<b>9</b> 0	407	95	393	100	380	105	368	110	356	115	345
95	348	100	336	105	325	110	315	115	<b>3</b> 05	120	296
100	290	105	280	110	271	115	262	120	254	125	246
105	232	110	224	115	216	120	209	125	203	1 <b>3</b> 0	197
110	173	115	168	120	162	1 <b>2</b> 5	157	130	152	135	147
115	115	120	112	125	108	1 <b>3</b> 0	104	135	101	140	98
120	58	125	56	1 <b>30</b>	54	135	52	140	51	145	49
124	12	129	1 <b>1</b>	134	10	139	10	144	10	149	10
125	0	130	0	135	0	140	0	145	0	150	0
x	y	x	y	x	y	x	y	x	y	$\boldsymbol{x}$	y

-



缩短机柜之间的距离对**减小均压线的长度、降低**电压差也很有利,从而也提高了讯号传 输质量。

第二,易于实现平行短风路送风,使整个机柜各插件腔形成相互独立的并联送风系统。这种通风系统不但由于风路短,使各插件的整个热交换过程处于气流非稳定段而提高了散热效果,而且也避免了插件之间的相互热干扰。此外,也便于对各风路进行单独调节。

第三,这种送风系统不受电子线路调试、检测等各种操作的干扰,也不对操作人员 发生干扰。

第四,易于实现计算机结构的标准化和系列化。当电子计算机插件标准化后,只要 根据机器插件装插有效高度的变化改变风管高度,调节风管进口面积,计算机结构形式和 尺寸就基本确定下来了。从而为计算机结构工艺的自动化和批量生产提供了有利条件。 这对提高电子计算机质量、降低成本创造了有利条件。

在电子计算机通风系统中采用静压复得等静压送风管实现均匀送风,目前存在的主要问题是如何保证排风畅通幷实现各插件腔进出风口两端的压差均衡。为此,对插件设 计要求较高,特别是插件板面设计要求尽可能一致。必要时需要在板面上设置假元件, 以保证各插件腔內部对气流的阻力状况相似。

排风不畅通会引起各插件腔进出风口两端的压差不一致。为了改善排风道下端的排 风状况,可以采取在排风道下端开出风口的办法,以使排风道下端热风直接从开孔中排 出机外。

利用靜压复得原理设计等靜压送风管这一方案的提出,是在整机结构方案讨论过程 中,陈福接、王振清副教授根据靜压的获得是控制进、出风口西积比,因而可以用斜风 管代替直风管的思想指导下提出来的。这一提出开导了我们的思路。在方案设计、理论 分析和计算以及后来的技术总结过程中,先后得到清华大学暖通教研室赵荣毅同志,湖 南大学流体力学教研室汪兴华同志,同济大学供热通风教研室武建勋同志,本校一〇一 教研室吳桂馥同志和软件研究室蹇贤福同志的帮助和指导,并经一〇三教研室姚职中同 志审阅,在这里顺致感谢。特別需要说明的是,这个推算和总结是在我们全组同志工程 实践的基础上进行的,邓善贵、王惠两同志参加了工程设计和实验的全过程,李秀梅同 志也参加了后阶段的效果检验性测试工作,沒有这个工程实践过程,是不可能进行这种 推算和总结的。

#### 参考文献

- [1] 马仁民主编,《空气调节》,西安冶金建筑学院。
- [2] 山东工学院、东北电力学院合编,《工程流体力学》。
- [3] 清华大学建工系供热通风专业编,《流体力学与流体机械》。
- [4] "等摩阻法及靜压复得计算法", 《凯利亚系统设计手册》(美)。
- [5] 蓝品生, "高速送风系统静压复得计算法——通风管道计算法", 《暖通技术》, 1974.2.

# The Static Pressure Regain Blast Pipe Equalizing Static Pressure is Applied in Blowout Wind System of Electronic Computer

Teng Ming-sheng

### Abstract

The static pressure regain blast pipe equalizing static pressure is applied widely in engineering. However, so far it lacks a more perfect mathematical model.

Using basic knowledge of Fluid Dynamics, this paper establishes mathematical model of basal geometry of blast pipe equalizing static pressure based on the pressure regain principle. Therefor basal theoretical curve is obtained, and cardinal physical and geometric parameters which effect geometric form of the curve. The theoretical guide for engineering design is provided.

Also from practice, this paper analysed advantages of using static pressure regain blast pipe equalizing static pressure in blowout wind system of large and high speed electronic computer and volue of engineering application, and main questions.

11 TT 17