

# 热声热机的解答

房颐1 宋峰2

(1. 南京师范大学附属中学 210003; 2. 南开大学物理科学学院 300071)

传统的热机按一定的热力学循环要求,用热机 的机械结构和运动规律组织工作介质的状态变化, 实现热能与机械能之间的转变。热声热机则是运 用热声原理在一定的几何和热力环境条件下,利用 系统与工质自身性质及各个部分之间进行的一种 热力学自组织过程实现热能与机械能之间的转 化。实践中可以实现无运动部件的热机系统。 2019年国际物理奥林匹克竞赛理论第三题就是以 热声热机为背景的。本文在大赛提供的答案的基 础上对本题进行了解答。

## 本文将用到的相关物理量:

- x 气体微团平衡位置坐标
   u 气体微团离开平衡位置的位移
   a 气体微团振幅
- V 气体微团体积
- V。 气体微团平衡状态的体积
- V1 气体微团体积振幅
- p 气体微团压强
- p0 气体微团平衡状态的压强
- p1 气体微团压强振幅
- ρ<sub>0</sub> 气体微团平衡状态的密度
- T 气体微团温度
- T<sub>0</sub> 气体微团平衡状态的温度
- Ti 气体微团温度振幅
- ω 圆频率
- *k* 波数
- γ 绝热指数
- L 绝热管长度
- S 绝热管横截面积

- *c* 声速
- T 堆栈板高低温热源的温差
- τ<sub>cr</sub> 临界温差
- 1 堆栈板沿绝热管方向的长度
- Tenv 气体微团附近堆栈板温度
- T<sub>plate</sub> 堆栈板上某处温度
- W 单位体积气体的声学功
- Wtot 堆栈板里气体一个周期内产生的总功

## A部分:封闭管中的声波

A.1 已知当声在管中形成驻波时,每个气体微团相对其平衡位置x的纵向位移为

 $u(x,t) = a \sin kx \cos \omega t = u_1(x) \cos \omega t \qquad (1)$ 

由于管两端固定,所以边界条件为 u(0,t)=u(L,t)=0,其中

$$u(L,t) = a \sin kL \cos \omega t = 0, \qquad (2)$$

所以

$$\sin kL = 0, \ kL = \frac{2\pi}{\lambda}L = n\pi (n = 1, 2, 3...)(3)$$

当n=1时,最大波长为

$$\lambda_{\max} = 2L \tag{4}$$

接下来本题讨论驻波型热声热机。

A.2 气体微团的体积

$$V(x,t) = [\Delta x + u(x + \Delta x, t) - u(x,t)]S$$
  
=  $\left(1 + \frac{\partial u}{\partial x}\right)\Delta xS = \left(1 + \frac{\partial u}{\partial x}\right)V_0$  (5)

 $V(x,t) = V_0 + (akV_0 \cos kx)\cos \omega t = V_0 + V_1(x)\cos \omega t$ (6) 所以

$$V_1(x) = akV_0 \cos kx \tag{7}$$

A.3 由于假设热力学性质的变化与未受扰动

时的值相比都是小量,对一个气体微团(如图1所示),由牛顿第二定律得

$$-[p(x+\Delta x,t)-p(x,t)]S = \rho_0 S \Delta x \frac{\partial^2 u}{\partial t^2}$$
(8)

即

$$-\frac{\partial p}{\partial x} = \rho_0 \frac{\partial^2 u}{\partial t^2} \tag{9}$$





将(1)式代入得

$$\frac{\partial p}{\partial x} = -\rho_0 \frac{\partial^2 u}{\partial t^2} = \rho_0 a \omega^2 \sin kx \cos \omega t \qquad (10)$$

所以

$$p(x,t) = p_0 - \left(a\frac{\omega^2}{k}\rho_0\cos kx\right)\cos\omega t = p_0 - p_1(x)\cos\omega t$$
(11)

所以

$$p_1(x) = a \frac{\omega^2}{k} \rho_0 \cos(kx), \qquad (12)$$

A.4 根据绝热方程

$$p_{0}V_{0}^{\gamma} = p(x,t)V(x,t)^{\gamma} = [p_{0} - p_{1}(x)\cos\omega t]$$

$$[V_{0} + V_{0}(x)\cos\omega t]^{\gamma}$$
(13)

由于
$$p_1(x) << p_0 \sqrt{V_1(x)} << V_0$$
,一阶近似得  
 $p_0 V_0^{\gamma} \approx p_0 V_0^{\gamma} \left[ 1 + \left( \gamma \frac{V_1(x)}{V_0} - \frac{p_1(x)}{p_0} \right) \cos \omega t \right]$  (14)

应有

$$\frac{p_{1}(x)}{p_{0}} = \gamma \frac{V_{1}(x)}{V_{0}}$$
(15)

将(7)式和(12)式代入,得

$$\frac{\rho_0}{p_0}\frac{\omega^2}{k} = \gamma k, \quad c = \frac{\omega}{k} = \sqrt{\gamma \frac{\rho_0}{p_0}}$$
(16)

A.5 由理想气体状态方程得

$$\frac{p_0 V_0}{T_0} = \frac{p(x,t)V(x,t)}{T(x,t)} = \frac{[p_0 - p_1(x)\cos\omega t][V_0 + V_1(x)\cos\omega t]}{T_0 - T_1(x)\cos\omega t}$$
(17)

由于p1(x)<<p0、V1(x)<<V0,一阶近似得

$$T_{1}(x) = \left(\frac{p_{1}(x)}{p_{0}} - \frac{V_{1}(x)}{V_{0}}\right) T_{0}$$
(18)

将(15)式和(7)式代入,得

$$T_{1}(x) = (\gamma - 1) \frac{V_{1}(x)}{V_{0}} T_{0} = ak(\gamma - 1)T_{0}\cos(kx) \quad (19)$$

A.6 绝热管内气体微团的运动沿管传递热量。为了确定热流的方向,将(4)式代入(1)式和(19)式,得

$$u(x,t) = a \sin \frac{\pi}{L} x \cos \omega t,$$
  

$$T(x,t) = T_0 - T_1(x) \cos \omega t$$
  

$$= T_0 - ak(y-1)T_0 \cos \frac{\pi}{L} x \cos \omega t \qquad (20)$$

可以看到,对于  $0 < x < \frac{L}{2}$  的气体微团,当位移为正时,气体温度变低;对于  $\frac{L}{2} < x < L$  的气体微团,当 位移为负时,气体温度变低。所以,在 B 点附近 热量流入气体,使 B 点附近温度降低;而在 A 点和 C点附近,热量从气体流出,使 A 点和 C 点附近温度 升高。

# A部分评述

A部分从一开始将本题的研究对象确定为驻 波型热声热机。在驻波型热声热机中,不同位置处 的气体微团的体积、压强和温度均在平衡值附近做 微小的周期性变化,并且不同位置处周期性变化的 振幅不同。为了方便研究,取某气体微团作为研究 对象,由于声波频率下,可忽略气体的热传导,将气 体微团的膨胀和收缩当作纯粹的绝热过程,即满足 关系pl<sup>n</sup>=常数。本部分只要对气体微团做受力分 析,并结合题目条件,对绝热过程做一阶近似,即可 得到答案。

# B部分:外部热接触引起的声波放大

B.1 对于 $x_0 = L/4$ 处的气体微团,由(1)式得其t时刻的位置为

$$x = x_0 + u(x_0, t) = \frac{L}{4} + a \sin\left(\frac{\pi}{L}\frac{L}{4}\right) \cos \omega t$$
$$= \frac{L}{4} + \frac{\sqrt{2}}{2}a \cos \omega t \qquad (21)$$

代人 
$$T_{\text{plate}}(x) = T_0 - \frac{x - x_0}{l} \tau$$
 得  
 $T_{\text{plate}} = T_0 - \frac{\tau}{l} \frac{\sqrt{2}}{2} a \cos \omega t = T_0 - T_{\text{st}} \cos \omega t = T_{\text{env}}(t)$  (22)

**所以** 

$$T_{\rm st} = \frac{\sqrt{2} \, a\tau}{2l} \tag{23}$$

B.2 为了使气体从高温热库吸热、向低温热库 放热(即作为热机使用,如图2所示),需要气体微团 位移u为正时温度高于环境温度,而位移u为负时 温度低于环境温度,即:

$$\begin{cases} T_{env} > T & (u(x_0, t) < 0) \\ T_{env} < T & (u(x_0, t) > 0) \end{cases}$$
(24)

将(19)式和(22)式代入,得

$$\frac{\tau}{l} > k(\gamma - 1)T_0, \quad \exists \Pi \tau > kl(\gamma - 1)T_0 \tag{25}$$

所以温度差的临界值为

$$\tau_{\rm cr} = kl(\gamma - 1)T_0 \tag{26}$$



图2 作为热机使用的热声热机气体微团吸放热示意图

B.3 由热力学第一定律  
$$dQ = dE + pdV$$
 (27)

其中理想气体的内能

$$E = vC_{V,m}T = \frac{vRT}{\gamma - 1} = \frac{1}{\gamma - 1}pV$$
(28)

所以

$$\frac{\mathrm{d}Q}{\mathrm{d}t} = \frac{1}{\gamma - 1} \frac{\mathrm{d}(pV)}{\mathrm{d}t} + p\frac{\mathrm{d}V}{\mathrm{d}t} = \frac{1}{\gamma - 1}V\frac{\mathrm{d}p}{\mathrm{d}t}$$
$$+ \frac{\gamma}{\gamma - 1}p\frac{\mathrm{d}V}{\mathrm{d}t} \approx \frac{1}{\gamma - 1}V_0\frac{\mathrm{d}p}{\mathrm{d}t} + \frac{\gamma}{\gamma - 1}p_0\frac{\mathrm{d}V}{\mathrm{d}t} \quad (29)$$

B.4 将

$$\begin{cases} p = p_0 + p_a \sin \omega t - p_b \cos \omega t \\ V = V_0 + V_a \sin \omega t + V_b \cos \omega t \end{cases}$$
(30)

代入(29)式得

$$\frac{\mathrm{d}Q}{\mathrm{d}t} = \frac{1}{\gamma - 1} V_0(p_a \omega \cos \omega t + p_b \omega \sin \omega t) + \frac{\gamma}{\gamma - 1} p_0(V_a \omega \cos \omega t - V_b \omega \sin \omega t) = \beta V_0(T_{\rm st} - T_1) \cos \omega t$$
(31)

令等式两边 cos ot 和 sin ot 项前面的系数分别 相等,得

$$\begin{cases} \frac{1}{\gamma - 1} V_0 p_a \omega + \frac{\gamma}{\gamma - 1} p_0 V_a \omega = \beta V_0 (T_{st} - T_1) \\ \frac{1}{\gamma - 1} V_0 p_b \omega - \frac{\gamma}{\gamma - 1} p_0 V_b \omega = 0 \end{cases}$$
(32)

$$\begin{cases} V_{a} = -\left[\frac{1}{\gamma}p_{a} + \frac{\gamma - 1}{\gamma}\frac{\beta}{\omega}\frac{\sqrt{2}a}{2l}(\tau - \tau_{cr})\right]\frac{V_{0}}{p_{0}} \\ V_{b} = \frac{1}{\gamma}p_{b}\frac{V_{0}}{p_{0}} \end{cases}$$
(33)

B.5 在一个周期  $T = \frac{2\pi}{\omega}$  内由气体微团产生的每 单位体积的声学功  $w = \frac{1}{V_0} \int p dV$ ,将(30)式代入,得  $w = \frac{1}{V_0} \int_T p dV = \frac{1}{V_0} \int_0^T (p_0 + p_a \sin \omega t - p_b \cos \omega t)$  $\times (V_a \omega \cos \omega t - V_b \omega \sin \omega t) dt$  $=-\frac{1}{V_o}\pi(p_aV_b+p_bV_a)$ (34)将(33)式代入,得

$$w = \frac{\pi}{\omega} \cdot \frac{\gamma - 1}{\gamma} \beta \frac{\sqrt{2}a}{2l} (\tau - \tau_{\rm cr}) \cdot \frac{p_b}{p_0}$$
(35)

考虑到气体微团受到堆栈板的影响较小,所以

 $p = p_0 + p_a \sin \omega t - p_b \cos \omega t \approx p_0 - p_1(x_0 = L/4) \cos \omega t$  (36) 将(12)式、(16)式代入,得

$$p_b \approx p_1(x_0) = a \frac{\omega^2}{k} \rho_0 \cos(kx_0) = \frac{\sqrt{2}}{2} a k \gamma p_0 \qquad (37)$$

代入(35)式,得

$$w = \frac{\pi}{2\omega l} (\gamma - 1)\beta(\tau - \tau_{\rm cr}) k a^2$$
(38)

$$W_{\rm tot} = w \cdot Sl = \frac{\pi}{2\omega} (\gamma - 1)\beta(\tau - \tau_{\rm cr}) \cdot ka^2 S \qquad (39)$$

B.6 为求出在一个周期  $T = \frac{2\pi}{\alpha}$  内从 $x = x_0$ 截面 左侧传输到右侧的热量Q<sub>tot</sub>,设气体微团在x方向上 的长度为 $\Delta x$ ,如图3所示,则应有

$$Q_{\rm tot} = \int_0^T \frac{\mathrm{d}Q}{\mathrm{d}t} \cdot \frac{u(x_0, t)}{\Delta x} \cdot \mathrm{d}t, \qquad (40)$$

# 将(31)式、(1)式和(26)式代入,得

$$Q_{\rm tot} = \frac{\pi}{2\omega} \cdot \beta \frac{a^2 S}{l} (\tau - \tau_{\rm cr}) \tag{41}$$



#### 图3 驻波型声场中气体微团运动示意图

B.7 热声热机的效率定义为产生的声能 W<sub>tot</sub>与 从高温热库吸取的热量 O<sub>tot</sub>之比,即

$$\eta = \frac{W_{\text{tot}}}{Q_{\text{tot}}} \tag{42}$$

将(39)式、(41)式和(26)式代入,得

$$\eta = \frac{W_{\text{tot}}}{Q_{\text{tot}}} = (\gamma - 1)kl = \frac{\tau_{\text{cr}}}{T_0} = \frac{\tau_{\text{cr}}}{\tau} \cdot \frac{\tau}{T_0}$$
(43)

由于τ<<T₀,即堆栈板两端之间的温差τ(即高温 和低温热库之间的温差)相比于温度T₀是很小的, 所以卡诺热机效率

$$\gamma_{\rm c} = 1 - \frac{T_{\rm C}}{T_{\rm H}} = \frac{\tau}{T_{\rm o}} \tag{44}$$

所以

$$\eta = \frac{\tau_{\rm cr}}{\tau} \eta_{\rm c} \tag{45}$$

### B部分评述

本部分介绍了热至声功的核心部件堆栈板。 堆栈板的右和左边缘保持温度差 $\tau$ 。堆栈板的左边 缘位于 $x_{\rm H} = x_0 - l/2$ 处,通过外部热库将温度维持在  $T_{\rm H} = T_0 + t/2$ ,与此同时,位于 $x_{\rm C} = x_0 + l/2$ 处的堆栈板右 边缘,温度维持在 $T_{\rm C} = T_0 - t/2$ 。堆栈板内允许有轻 微的纵向热流以保持其左右两边缘间恒定的温度 梯度。气体微团经历周期性的压缩和膨胀,微团的 压力呈周期性波动,温度随压力改变而改变。气体 微团一旦发生位移,它与板片之间的热平衡状况就 破坏了,它们之间必发生换热的作用。尽管气体微 团本身温度因压缩作用也升高了,但如果堆栈板的 温度梯度较大,以致于气体微团离开平衡位置后接 触的板片表面温度总是高于微团的温度,板片就会 对气体微团加热。所以B1、B2部分给出了为了让 该装置作为热机使用的临界温度差(高低温热库间 温度差的最小值)的求法。

接下来的问题讨论了气体微团的做功和吸放 热情况。由于气体微团和堆栈板之间的有限热流 导致了气体微团的压强和体积的振动相位的差异, 气体微团才能对外做功(图4)。所以题目将气体的 体积和压强写成(30)式的形式,从而计算气体做功。

本题对堆栈板和气体在平衡位置附近的振动做了大量的近似,需要按照题目的近似要求一步一步进行计算。而在文献①中,有对热声热机效率的详细计算。

## 赛题背景:

热声学研究的是热扩散和声波动之间的相互作 用。热声热机研究中的热声则是限定在一个较为 狭窄的范围,即热与声功的直接转换。当系统满足 一定的几何和热力学边界条件时热声效应显现出来。

一般的热声效应是当具有压缩性的流体工质 在该系统中进行声振荡时与固体工质之间进行热 力相互作用而发生的时均能量转换效应,即消耗热



图4 (a) (b)气体压强和体积存在相位差; (c)气体压强和体积同相位,气体对外界不做功

能得到声功,或是消耗声功而产生定向热流。

从热声现象研究中逐渐发展起来的热声学揭 示了热声效应的起源:声波在流体中纵向传播的同 时伴随着振流体与固体之间横向交变的动量和热 量的交换。这两个方向波动扩散的相互作用使得 热声的效应得以产生和维持。两个方面缺一不可, 否则只能是单一的热现象或是单一的声现象。热 声效应的另一个意义是热和声之间的转化并不是 单一方向的,这个效应既有热向声的转换功能,又 有声向热的转换功能,而后一个转换不是简单意义 上的热耗散,而是由消耗声能实现热能品质的改变 和热量的迁移<sup>2</sup>。

## 热声现象:

在18世纪的中期,欧洲的吹玻璃工人首先观察 到了热声效应,他们在吹玻璃时注意到熔化的玻璃 球连接到长而窄的中空玻璃管时,管子的尖端有时 会产生一个响亮的声音。这一现象在200多年前就 已经引起人们的注意,但近几十年来,对热声现象 的研究才取得了一定的进展。在这一领域有许多 研究进展,包括理论模型、数值模拟、性能实验等。

1777年,Bryan Higgins等在实验室中通过在一 个两端开口的垂直玻璃管内放置氢气的火焰产生 了一种驻波声波,这就是所谓的"会唱歌的火焰", 如图5所示。

1949年, Kramers 首次尝试研究热声现象, 他的 工作基于边界层近似理论。虽然他在将计算结果 与实验数据进行比较时没有得到理想的结果, 但他 的研究鼓励了其他科研人员深入研究热声现象。 随后, Taconis 的研究表明, 如果包含气柱的管子的 温度沿管长变化, 尤其是在温度不高的实验中, 气 柱可能会产生生自发振动。

1962年, Carter 等人对 Soundhauss 管进行了较 大的改进。他在管子内放置了一堆平行板即堆栈板, 如图6所示。这使得工质气体的传热更有效。然后, 为了在堆栈板冷热两端形成一个较大的温度梯度,



图 5 Higgins 的会唱歌的火焰

在堆栈板的两侧放置冷却器和加热器,以便与外部 热源交换热量。因此,从热端到冷端的部分热量将 以驻波声波的形式转换为功。这种功可以通过活塞 来驱动飞轮,也可以用来运行热声热泵或制冷机<sup>3</sup>。



图 6 Soundhauss-Carter 管

#### 参考文献

- ① Swift G W . Thermoacoustic engines[J]. The Journal of the Acoustical Society of America, 1988.
- ② 李青. 热机的新发展---热声热机[J]. 世界科技研究与发展, 2000, 22(004):59-63.
- ③朱保宇.驻波热声发动机理论和实验研究[D].

