

热力透平机

(第一卷)

〔西德〕W. 特劳班尔 著

Ta3

上海科学技术出版社

热 力 透 平 机

第一卷 热力学和流体力学计算

〔西德〕W. 特劳班尔 著

陆振国 译

上海科学技术出版社

內 容 提 要

本书系统地讲解热力透平机(蒸汽透平、燃气透平与压缩机)的理論与計算基础。作者对于透平和压缩机(无论軸流或徑流)作完全类似的处理,因而与习惯論述方法有很大不同。本书非常着重于热力学与流体动力学基础。叶輪理論与空間流动問題亦有較多論述。有专章討論实验研究及其結果的利用,也討論了变工况問題。

本书可供有关科研人員、工程师、大专师生参考。

THERMISCHE TURBOMASCHINEN

Erster Band

Thermodynamisch-strömungstechnische Berechnung

Dr. Walter Traupel

Springer-Verlag, 1958

热 力 透 平 机 (第一卷)

陆 振 国 譯

上海科学技术出版社出版 (上海瑞金二路450号)
上海市书刊出版业营业許可証出093号

上海新华印刷厂印刷 新华书店上海发行所发行

开本 787×1092 1/18 印張 26 插頁 1 排版字數 562,000
1965年9月第1版 1965年9月第1次印刷
印數 1-1,500

統一書號 15119·1806 定價(科七) 3.60 元

序 言

我之所以决心着手进行此项综合所有各种热力透平机(蒸汽透平, 燃气透平, 压缩机)的全面性的编写工作, 首先是因为从各个方面看来, 现有的各种参考书籍已经和当前的发展情况不能相称了。特别对一些蒸汽透平的教材来说, 在其理论概念方面, 几十年来始终保持一成不变。同时, 现今一大部分透平机制造方面的科学工作可惜已陷于脱离实际的情况, 因而收效颇少, 这也是一件不容置辩的事实。以上这些缺点有其深刻的根源。它们决不能单独通过一些科学上的论著而就此得以消除。但是, 科学论著总还可以促使这些缺点不断地得到克服。这就是作者试图在本书里做到的。

要想使技术科学获得成果, 那末就应当在保持科学严格性的同时, 充分地注意到技术性。科学上的严格性是不折不扣的, 因为任何科学上的一知半解就会招致不正确的推断和错误结论的危险。所以每一个工程师就理应不断地力求从一些基本的自然定律中摸清各种相互关系, 因而在某些个别情况里能理解其为一般现象的特例。这种概括能力不仅能够提高各种推断和结论的正确程度, 而且亦可借此避免过分的专门化。故而在本书中特别郑重和仔细地编写热力学和流体动力学的基础部分, 并由此在严格的概念下导出透平机的原理。

使各种科学课题的提法和假定与技术著作相吻合, 对于所要求的概念严格性是不相容的, 因为某些有意識的简化原是科学上正当的方法。在无法得出准确结论时, 只要并不损害原有逻辑含义的一致性和正确性, 技术科学就应当并且也必须敢于作出近似的论断。编写本书时也就贯彻了这种观点。所以, 对于目前存在于透平的实际和理论研究之间的鸿沟, 作者企图起桥梁作用。

在这部一般论著里, 打算对于透平和压缩机作完全类似的处理, 故而在叙述形式方面也就不得不和由于历史发展所形成的传统叙述方法有所不同。例如各个叶道里的损失就以轮周效率来标志, 即在蒸汽透平里亦不研究它和导叶及工作叶片的速度系数 φ 及 ψ 的关系, 此外, 在一些近代的文献里, 这些符号一般都是用来表示压力系数和流量系数的。单位制问题也是形式方面的问题之一。虽然目前一般还都采用工程单位制, 但是已明显地出现一种向物理单位制方面过渡的趋势; 在某些大工厂里, 已经在采用物理单位制了。故而在本书中引用了物理单位制, 但对每一个数字都补充换算了它的工程单位。此外, 附录中空气与燃气的比热及焓熵图同样也用物理单位

制来表示。对于水蒸汽則未进行相应的单位换算，因为在这方面已有蔣氏和洛尔巴赫所作出的卓絕著作可以应用，請参閱第 70 頁上的参考文献[8]。

理論的分析一般都貫徹到給出現成的解題方法为止。但决不能把这些方法看成在任何情形下都是最合理的解法，实际上它們只不过是近代各种計算解法的举例而已。这些計算解法相对于近代計算室中一般所用的方法而言乃是典型的，从而也就和不少教科书里的陈述有所不同。同时，这里还有教学法方面的目的，务求各种相互关系得以鮮明地表現出来，因为計算步驟常是提示各个課題組成部分的最好方法。

本书还注意到使每章的討論都尽可能做到完整易懂，至少对已有些理論基础的讀者是如此。由于內容較多，因而不得不把全书分成二卷。目前在第一卷里討論热力过程和流体力学方面的原理，而在第二卷里將闡述調节、强度和动力学問題以及某些專門性問題。由于結構和运行問題与理論方面的关系很密切，所以它們在理論性著作中亦不容忽略。因此在若干部分里穿插結構及运行問題，在第一卷里穿插得并不多，而第二卷中則將經常遇到。

在編写本书的同时，我曾与許多友好的工程师們交換了有益的意見，这里我无从——提出他們的名字来。此外我也应向我的助教 G. 勃路曼，P. 費歇，J. 洛依索德，W. 里斯和 P. 舒脫等先生致謝，因為他們为本书进行了一系列的計算和校閱工作。还要向帕拉維雪妮小姐表示謝意，感謝她为本书所进行的誊写工作。

1958 年 6 月于苏黎士

瓦·特劳班尔

凡 例

本书中所用的公式和图的编号均按各章节分别独立地编排，如“图4”或“公式(7)”即指本章本节的，涉及其他章节时，则加注章节数，例如公式“5.4(6)”[即为第五章中第4节的式(6)]，图号的编排也与此相同。文中所引用到每章后的参考文献，都加上了一个方括弧，如[3]。

除去少数比较个别情况之外，所有的公式均采用了同样的因次。因此它们可以到处通用，而和所选取的单位系统无关。例如，在下列关系式里

$$i + \frac{c^2}{2}$$

表示热焓 i 和动能 $\frac{c^2}{2}$ 的这两项，可以随意采用某一种单位（如千焦耳/公斤、大卡/公斤、米·公斤*/公斤等等）。自然，不管用那一种单位，它们在同一个公式里必须取得一致。不过，在各种技术文献里，通常还可以进一步应用字母作为某一单位不一致的项的系数，遇到单位不同时，在公式中必须引入换算系数。例如，上面所列举的关系式就可以写成另一种形式：

$$i + A \frac{c^2}{2g},$$

因为此处 i 用热力单位表示，而 $\frac{c^2}{2}$ 则表示为力学单位。故而必须引入一个换算系数 A （热功当量）。此外在工程单位制里， i 系以单位重量，也即以在地球的重力场作用下感受到一公斤*力的质量为准的。然而在工程单位制里，这部分质量在数值上并不等于1而为 $\frac{1}{g}$ ，相反地，动能 $\frac{c^2}{2}$ 则是对单位质量而言的（即重9.81公斤*）。因此就还得添一换算系数 $\frac{1}{g}$ 。若读者欢喜传统的表示方法而采用工程单位制，则可依下列三点法则把本书中的各种公式化成所希望的形式：

1. 所有与单位流量有关的热量、热焓、内能和比热，均须乘以系数 $\frac{g}{A}$ 。
2. 气体常数 R ，比容 v 以及所有与单位流量有关的功，均须乘以系数 g 。
3. 密度 ρ 必须用 $\frac{\gamma}{g}$ 来代替，其中 γ 为比重。

从下面的一些示例里可以更清楚地看出这些法则的应用（此处所采用的各种符号都是在工程热力学里常用的）：

由 $c = \sqrt{2\Delta i}$ 可得 $c = \sqrt{\frac{2g}{A} \Delta i}$.

由 $pv = RT$ 可得 $pvg = gRT$ 或仍可化成 $pv = RT$.

由 $dq = di - vdp$ 可得 $\frac{g}{A} dq = \frac{g}{A} di - gv dp$ 或者写成 $dq = di - Av dp$.

由 $N = \dot{m} \Delta i$ (N 为功率, $\dot{m}$ 为在单位时间里所流过的质量) 可得 $N = \dot{m} \left(\frac{g}{A} \right) \Delta i$
或 $N = \dot{G} \frac{\Delta i}{A}$ (其中 $\dot{G}$ 为单位时间内流过的重量).

物理单位制和力学单位制之间最重要的一些换算关系如下[公斤* 为公斤重, 有时写为(kp)]:

长 度 1 米

质 量 1 公斤 = 0.10197 公斤* · 秒² · 米⁻¹

时 间 1 秒

力 $\left\{ \begin{array}{l} 1 \text{ 牛頓} = 1 \text{ 公斤} \cdot \text{米} \cdot \text{秒}^{-2} \\ \quad = 10^5 \text{ 达因} \\ \quad = 0.10197 \text{ 公斤}^* \end{array} \right.$

压 力 $\left\{ \begin{array}{l} 1 \text{ 牛頓} \cdot \text{米}^{-2} = 0.10197 \text{ 公斤}^* \cdot \text{米}^{-2} \\ \quad = 10^{-5} \text{ 巴} \\ 1 \text{ 巴} = 10^6 \text{ 达因} \cdot \text{厘米}^{-2} \\ \quad = 10^5 \text{ 牛頓} \cdot \text{米}^{-2} \\ \quad = 1.0197 \text{ 大气压} \end{array} \right.$

能 量 $\left\{ \begin{array}{l} 1 \text{ 牛頓} \cdot \text{米} = 1 \text{ 瓦} \cdot \text{秒} = 1 \text{ 焦耳} = 0.10197 \text{ 公斤}^* \cdot \text{米} \\ \quad = 2.388 \times 10^{-4} \text{ 大卡} \\ 1 \text{ 千焦耳} = 10^3 \text{ 焦耳} = \frac{1}{3600} \text{ 瓩} \cdot \text{小时} = 101.97 \text{ 公斤}^* \cdot \text{米} \\ \quad = 0.2388 \text{ 大卡} \end{array} \right.$

功 率 $\left\{ \begin{array}{l} 1 \text{ 瓦} = 1 \text{ 牛頓} \cdot \text{米} \cdot \text{秒}^{-1} \\ \quad = 1 \text{ 焦耳} \cdot \text{秒}^{-1} \\ 1 \text{ 瓩} = 10^3 \text{ 焦耳} \cdot \text{秒}^{-1} \\ \quad = 1.360 \text{ 馬力} \end{array} \right.$

比 能 $\left\{ \begin{array}{l} 1 \text{ 焦耳} \cdot \text{公斤}^{-1} = 10^{-3} \text{ 千焦耳} \cdot \text{公斤}^{-1} \\ \quad = 1 \text{ 米}^2 \cdot \text{秒}^{-2} \\ \quad = 0.10197 \text{ 公斤}^* \cdot \text{米} \cdot \text{公斤}^{-1} \\ \quad = 2.388 \times 10^{-4} \text{ 大卡/公斤} \end{array} \right.$

目 录

序 言 凡 例

第一章 热力学基础	1
1.1 理想气体	1
1.2 理想蒸汽	4
1.3 多变过程的效率, 多变指数	12
1.4 等熵效率, 热量的重获, 加热损失	15
1.5 内效率, 总效率	23
1.6 抽汽蒸汽透平的效率	31
1.7 具有中间冷却的压缩机效率	34
参考文献	36
第二章 工作循环的计算	37
2.1 理想工作能力	37
2.2 工作循环内部的各种损失	40
2.3 蒸汽循环	43
2.4 计算燃气透平循环的辅助方法	54
2.5 燃气透平循环的计算	61
2.6 燃气透平可能达到的效率, 与其他热机的比较	67
参考文献	70
第三章 流体动力学基础	72
3.1 基本方程式	72
3.2 基本方程的积分关系式及其结论	78
3.3 旋涡定理, 环量	88
3.4 流函数	91
3.5 位流	92
3.6 高速流	96
3.7 冲波、压缩波和膨胀波	103
3.8 拉伐尔喷管	111
3.9 相似理论及模化定律	116

3.10 边界层理論.....	121
参考文献	133
第四章 热力透平机的工作过程	135
4.1 透平.....	135
4.2 压缩机.....	143
参考文献	149
第五章 透平机級的基本理論	150
5.1 透平級的一元理論.....	150
5.2 压缩机級的一元理論.....	160
5.3 流动效率的定义.....	165
5.4 一元理論适用性的鉴定.....	169
5.5 直列叶栅,机翼理論	174
5.6 級的特性参数.....	181
5.7 級元.....	186
5.8 透平机作用原理的分析.....	202
参考文献	205
第六章 叶栅	207
6.1 引言.....	207
6.2 位流流动的数学計算法.....	208
6.3 用奇点法来計算叶栅.....	211
6.4 用保角轉繪法計算叶栅.....	223
6.5 气流偏轉不大的叶栅中压缩性的影响.....	236
6.6 气流偏轉很大的叶栅.....	240
6.7 射流的偏轉.....	247
6.8 网綫法.....	252
6.9 徑流式星形叶环.....	256
6.10 叶片成型的几項准則.....	261
参考文献	266
第七章 透平机里的空間流动	269
7.1 引言.....	269
7.2 位流流动.....	270
7.3 徑向平衡微分方程.....	278
7.4 給定周向分速分布情况时方程的解答.....	280
7.5 給定角度分布規律时方程的解答.....	287
7.6 等速密的流动.....	291
7.7 空間流动的某些基本論証.....	295

7.8 沿半徑方向上損失的平均值	298
参考文献	302
第八章 計算資料	304
8.1 引言	304
8.2 靜止模型上的試驗	305
8.3 試驗透平机上的試驗	313
8.4 透平的計算資料	321
8.5 軸流式壓縮机的計算資料	335
8.6 徑流式壓縮机的計算資料	342
8.7 表面粗糙度,流动工质的粘性	351
8.8 附录	353
参考文献	355
第九章 多級透平机的計算	358
9.1 引言	358
9.2 透平級的特性	359
9.3 冲击式透平导輪尺寸的确定	364
9.4 湿蒸汽級	366
9.5 透平級型的選擇	371
9.6 多級透平叶道的計算	375
9.7 湿蒸汽区域里的膨胀过程	381
9.8 壓縮机級的特性	387
9.9 軸流式壓縮机的計算	388
9.10 軸流式透平机的进口段与扩压器	393
9.11 徑流式壓縮机級及其特性	396
9.12 利用机級特性来进行多級徑流式壓縮机的計算	400
参考文献	405
第十章 汽封和軸向力的平衡	407
10.1 汽封和叶片上的間隙	407
10.2 迷宫式汽封的形状	410
10.3 通过迷宫式汽封漏汽量的理論計算	412
10.4 通过迷宫式汽封漏汽量的理論-經驗計算	414
10.5 迷宫式汽封的串接問題	416
10.6 軸向推力,平衡活塞尺寸的确定	417
参考文献	425
第十一章 变动工况下的特性	426
11.1 透平級特性的补充說明	426

11.2 流量锥规律	428
11.3 透平的变动工况核算	434
11.4 透平叶道的综合特性	438
11.5 压缩机变动工况的核算	442
11.6 压缩机叶道的综合特性	443
参考文献	448
附 录	449
曲线图表 1~4 的说明	449
曲线图表 5~6 的说明	450
曲线图表 1: 适用于膨胀过程的 Ψ_c 函数	451
曲线图表 2: 适用于膨胀过程的 Ψ_c 函数	452
曲线图表 3: 适用于压缩过程的 Ψ_k 函数	453
曲线图表 4: 适用于压缩过程的 Ψ_k 函数	454
曲线图表 5: 适用于空气及燃烧气体的 c_p 和 κ	455

第一章

热力学基础

1.1 理想气体

满足状态方程式

$$pv = RT \quad (1)$$

的气体称为完善气体或理想气体。其中 p ——压力, v ——比容, R ——气体常数, T ——绝对温度。此外还引用一般通用符号, i ——热焐, s ——熵(均以单位质量为基准), c_p 和 c_v ——分别为在压力或容积不变时所测得的比热。由热力学第二定律得知, 满足方程(1)的工质所具有的热焐与压力无关, 因而可用下式来表示

$$i = \int_{T_0}^T c_p(T) dT. \quad (2)$$

式中 T_0 相当于任选热焐值为零时的温度。由热力学第一与第二定律, 可以导出为大家所熟悉的通用关系式

$$ds = \frac{di - vdp}{T}, \quad (3)$$

对于理想气体来说, 依公式(1)和(2), 上式就可以写成:

$$s = \int_{T_0}^T \frac{c_p(T)}{T} dT - R \ln \left(\frac{p}{p_0} \right), \quad (4)$$

此处的 p_0 和 T_0 为当任选 $s=0$ 时的状态参数。

当我们研究无限小等熵状态变化时, 则压力相对变化 $\frac{dp}{p}$ 就相应于某一确定的体积相对变化 $\frac{dv}{v}$ 。它们之间有着下列关系:

$$\frac{dp}{p} + \kappa \frac{dv}{v} = 0, \quad (5)$$

式中的 κ 为等熵指数。在理想气体的特殊情形下, 也只有在这种场合里, 若令(3)式中的 $ds=0$, 利用式(1)和(2), 并考虑到适用于理想气体的下列关系:

$$c_p - c_v = R, \quad (6)$$

此时, 等熵指数就可以取为:

$$\kappa = \frac{c_p}{c_v}. \quad (7)$$

方程(6)乃是热力学第一定律的结论。把式(7)代入式(6)后即可得出

$$c_p = \frac{\kappa}{\kappa - 1} R. \quad (8)$$

倘若将式(2)写成微分形式, 并把它代入式(8)里, 遂得:

$$di = c_p dT = \frac{\kappa}{\kappa - 1} R dT, \quad (9)$$

或依式(1)得:

$$di = \frac{\kappa}{\kappa - 1} d(pv). \quad (10)$$

在多数情况下, 在较大的温度范围内, 可以足够准确地令 $c_p = \text{常数}$ 。于是式(2)和(4)就可以写成如下的形式:

$$i = c_p (T - T_0), \quad (11)$$

$$s = c_p \ln \left(\frac{T}{T_0} \right) - R \ln \left(\frac{p}{p_0} \right). \quad (12)$$

此外, 还可将方程(5)进行积分, 即得:

$$pv^\kappa = K. \quad (13)$$

设若气体由初参数 p_1 、 T_1 和 v_1 到终参数 p_2 、 T_2 和 v_2 的状态变化是依等熵过程进行的, 则由式(13)和(1)就能得出下面的一些关系:

$$\left. \begin{aligned} \frac{p_2}{p_1} &= \left(\frac{v_1}{v_2} \right)^\kappa, \\ \frac{T_2}{T_1} &= \left(\frac{v_1}{v_2} \right)^{\kappa-1}, \\ \frac{T_2}{T_1} &= \left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}}. \end{aligned} \right\} \quad (14)$$

等熵过程中的焓变化 Δi_s 对于透平机原理有重大意义。在一热力机组中, 沿着流动方向上焓的变化总是取为正值。对涡轮机说来, 焓的减少算是正的, 而对压缩机而言, 则焓的增加才算正的。故在等熵膨胀过程中, 依式(11)和(14)即可得出:

$$\Delta i_s = c_p (T_1 - T_2) = c_p T_1 \left(1 - \frac{T_2}{T_1} \right) = c_p T_1 \left[1 - \left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} \right]. \quad (15)$$

若以式(8)中的 c_p 值代到公式(15)里去, 并考虑公式(1)的关系, 即得下式:

$$\Delta i_s = \frac{\kappa}{\kappa-1} p_1 v_1 \left[1 - \left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} \right]. \quad (16)$$

对于等熵压缩过程,也可类似地得出:

$$\Delta i_s = c_p T_1 \left[\left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} - 1 \right], \quad (17)$$

或可写成

$$\Delta i_s = \frac{\kappa}{\kappa-1} p_1 v_1 \left[\left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} - 1 \right]. \quad (18)$$

为了简化起见,我们以字母 Π 来表示膨胀过程或压缩过程中的压力比,并同时规定以注脚 1 表示初始状态,注脚 2 表示终止状态,遂有:

$$\left. \begin{array}{l} \text{在膨胀过程里 } \Pi \equiv p_1/p_2, \\ \text{在压缩过程里 } \Pi \equiv p_2/p_1. \end{array} \right\} \quad (19)$$

此外,还引入下列简化符号:

$$\text{用于膨胀过程为 } \Psi_s \equiv 1 - \frac{1}{\Pi^{\frac{\kappa-1}{\kappa}}}, \quad (20)$$

$$\text{用于压缩过程为 } \Psi_k \equiv \Pi^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} - 1. \quad (21)$$

于是,在一般情形下,前面的 Δi_s 就可写成:

$$\Delta i_s = c_p T_1 \Psi = \frac{\kappa}{\kappa-1} p_1 v_1 \Psi. \quad (22)$$

其中根据不同过程可以分别代入 Ψ_s 或 Ψ_k 值. 附录里已给出了函数 Ψ_s 和 Ψ_k 的线图(线图 1 至 4). 如由于比例尺关系在焓熵图上求出等熵的焓差值不够准确时,同样也可以利用附录非常方便地求出等熵的焓差值.

对于大多数气体说来,温度对于它们的 c_p 和 κ 的关系不大,在所考虑的温度区域内可以采用它们的平均值. 此时必须十分注意 c_p 和 κ 之间的关系,必须要严格地满足式(8),否则会产生重大误差. 这样做了之后,即使所采用的 c_p 和 κ 值和其所在温度间隔内的平均值并不完全相符时, Δi_s 值也还足够正确. 为了阐明这点,在表 1 里列出了空气 ($R=287$ 焦耳/公斤·度) 的 $\Delta i_s/T_1$ 值,其中 $\Pi=2$ 和 5 及 $\kappa=1.4$ 、1.35、1.3.

表 1

Π	$\Delta i_s/T_1$, 焦耳/公斤·度 ($^{\circ}\text{K}$)					
	膨 胀			压 缩		
	$\kappa=1.4$	$\kappa=1.35$	$\kappa=1.3$	$\kappa=1.4$	$\kappa=1.35$	$\kappa=1.3$
2	180.5	182.1	183.8	220.0	218.0	215.7
5	370.2	377.7	385.8	586.4	573.2	559.4

必須注意, κ 的影响是不大的。作为一个例子, 我們来研究一个压力比 $\Pi=2$, 自温度为 $625^{\circ}\text{C}=898^{\circ}\text{K}$ 开始的膨胀过程。当 $\kappa=1.35$ 和 $c_p=1108$ 焦耳/公斤这二值符合于(8)式时, 可得 $\Delta i_s=16.35 \times 10^4$ 焦耳/公斤。若誤以室温的条件, 然而也能满足(8)式关系的 $\kappa=1.4$ 和 $c_p=1004$ 焦耳/公斤代入, 得出 $\Delta i_s=16.20 \times 10^4$ 焦耳/公斤, 其誤差为 0.9%。若相反以和所討論的温度域相符的 $c_p=1108$ 代入, 而取一个不能滿足式(8)的 $\kappa=1.4$ 代进去, 得到 $\Delta i_s=17.87 \times 10^4$, 其誤差就达到 9.3%。

由式(14)中的第三式和(19)、(20)、(21)諸式的关系中, 即可得出下列关系式:

$$\text{对于膨胀过程为 } \frac{T_2}{T_1} = 1 - \Psi_e(\Pi, \kappa), \quad (23)$$

$$\text{对于压缩过程为 } \frac{T_2}{T_1} = 1 + \Psi_k(\Pi, \kappa). \quad (24)$$

因此, 在附录里的图 1 至图 4 的纵坐标軸上, 除了 Ψ 值外, 还列出了等熵过程中的温度比 T_2/T_1 。在給定的压力比 Π 值下, T_2/T_1 值和 κ 有很大的关系, 虽然 Δi_s 也和 κ 有关系, 但如前所述, 这个关系是很不明显的。

1.2 理想蒸汽

对于任何蒸汽, 均可用下面的热力状态方程表示

$$pv = zRT. \quad (1)$$

其中 z 为表征蒸汽特性和理想气体之差异的一个系数, 理想气体的 z 就等于 1。系数 z 称为压缩性系数, 总的說来, 它本身是一个比較复杂的状态函数, 即可表示为二个独立状态参数(如 p 和 v) 的函数。虽然理想气体的热焓只和 T , 或者同义地只和乘积 pv 有关, 对于蒸汽来說, 虽然它也服从本节里一般状态方程(1), 但其热焓的变化規律通常就不再是这样的了。正确的函数关系应为:

$$i = f(p, v), \quad (2)$$

这也就是说, i 对 p 和 v 两者都有关。在过热区域里, 那就意味着 i 不仅和 T 有关, 且也和 p 发生关系, 因为根据式(1), 式(2)里的比容 v 照样可以用 p 和 T 来表示。式(2)的更为正确的特性是通过第二定律(克劳齐烏斯方程)和式(1)相結合的, 所以它也与函数 z 的特性有关。

对于任一种蒸汽, 都可以和气体一样地通过分析一个无限小的等熵状态变化按照公式 1.1(5) 定出等熵指数 κ 来。但这个等熵指数已不是 c_p/c_v 的比值, 而是更为一般的函数了。設若观察等温过程中的一个不大的状态变化过程, 其中相应于某一压力的相对变化 dp/p , 也就会有一定的容积相对变化 dv/v 与之相当, 它可以用下式来表示

$$\frac{dp}{p} + \kappa_T \frac{dv}{v} = 0. \quad (3)$$

由此就可求出等温指数 κ_T 来。然后,再根据爱赫倍尔^[1]所提出的通用的等熵指数公式:

$$\kappa = \kappa_T \frac{c_p}{c_v} \quad (4)$$

求出 κ 。由于在等温过程中,理想气体满足 $pv = \text{const}$,亦即 $\frac{dp}{p} + \frac{dv}{v} = 0$, 此式中的 $\kappa_T = 1$, 于是我们又回到 $\kappa = c_p/c_v$ 上来了。但这只能在此特殊情况里方可成立,而在一些比较复杂的状态变化过程里,必须应用式(4)来求取 κ 。

倘若在有限的状态变化范围里足够准确地把 κ 取为常数,就可以把方程 1.1(5) 进行积分,而得公式 1.1(13),也可写成如下的形式

$$pv^\kappa = p_1 v_1^\kappa. \quad (5)$$

特别在等熵过程中,通用方程 1.1(3) 可表示为

$$di = v dp, \quad (6)$$

或者把由式(5)里求出的 v 代入式(6),遂得

$$di = p_1^{\frac{1}{\kappa}} v_1 p^{-\frac{1}{\kappa}} dp. \quad (7)$$

由参数 p_1 、 v_1 膨胀到压力 p_2 时所得的等熵焓差 Δi_s 可以由上式通过积分求出来:

$$\Delta i_s = i_1 - i_2 = p_1^{\frac{1}{\kappa}} v_1 \int_{p_2}^{p_1} p^{-\frac{1}{\kappa}} dp = \frac{p_1^{\frac{1}{\kappa}} v_1}{1 - \frac{1}{\kappa}} [p_1^{1 - \frac{1}{\kappa}} - p_2^{1 - \frac{1}{\kappa}}].$$

上式也可换写成:

$$\Delta i_s = \frac{\kappa}{\kappa - 1} p_1 v_1 [1 - (p_2/p_1)^{\frac{\kappa - 1}{\kappa}}]. \quad (8)$$

然而此式也和前面的 1.1(16) 式完全一致,所以这就是个一般性的公式,而并不仅仅适用于理想气体。自然,这种方法也可同样应用于等熵压缩过程,从而说明式 1.1(18) 也能普遍适用。这二个公式还可以进行合并。对于任一种工质等熵焓差值均可由下式算出来:

$$\Delta i_s = \frac{\kappa}{\kappa - 1} p_1 v_1 \Psi. \quad (9)$$

用到这个公式时,若为膨胀过程,可应用附录里表 1 和表 2 中的 Ψ_s 值;若为压缩过程,则可用表 3 和表 4 中的 Ψ_k 值。

只有当 $\kappa = 1$ 时(这是可能的),以上的公式就不能适用了,因为这样会得出 $\infty \cdot 0$ 的形式。如 $\kappa = 1$, 式(7)可以立刻进行积分,对于由 p_1 至 p_2 的膨胀过程,可以得出:

$$\Delta i_s = i_1 - i_2 = p_1 v_1 \ln(p_1/p_2), \quad (10)$$

对于由 p_1 至 p_2 的压缩过程,则为:

$$\Delta i_s = i_2 - i_1 = p_1 v_1 \ln(p_2/p_1). \quad (11)$$

在本章的分析中直到目前为止, 还未曾对所讨论的工质在其特性方面提出任何限制条件.

让我们想象有一种具有下列性质的蒸汽, 它的热力状态方程和理想气体的方程 1.1(1) 不同, 而有着象本节里的方程(1)所表示的一般特性. 虽然如此, 我们仍假定其焓的变化还是适用式 1.1(10) 的关系. 最后, 再假定依式(4)而定的等熵指数 κ 对于各个状态参数的影响是极小的, 因而在有限的状态变化区域里可以把 κ 作为常数看待. (自方程 1.1(11) 开始, 对于理想气体也曾作过同样的假设, 但这一假设并不能算是理想气体的定义.) 于是就可以在所讨论的有限范围内将公式 1.1(10) 积分, 并得:

$$i = \frac{\kappa}{\kappa-1} p v + i_0. \quad (12)$$

式中 i_0 为依热焓比例尺上零点的选择而定的一个任意常数. 我们不妨任选 $i_0 = 0$. 这是最方便的. 根据这一特别的零点选择而定下来的焓值, 我们就称之为“标准热焓”, 并以字母 j 表示. 故有:

$$j = \frac{\kappa}{\kappa-1} p v, \quad (13)$$

同时自然可得 $dj = di$. 于是对于所选择的这类蒸汽产生了下面二个問題:

(一) 从热力学的观点来看, 上面所说的这种蒸汽能不能存在, 也就是说, 以上所提出的各点假设是否和热力学的一些基本定律有矛盾?

(二) 要是对这个问题的回答是肯定的话, 那末还可以继续问下去, 以上所说的那种工质在自然界里是否存在?

为了回答第一个问题, 将热力学第一定律写成以下的公式

$$T ds = dj - v dp. \quad (14)$$

假使再在上式中补充这么一点: 即 ds 为一全微分 (dj 和 dp 原来就都是全微分), 从而热力学第二定律也就可以用它来表示了. 式(14)也可写成

$$\frac{T ds}{j} = \frac{dj}{j} - \frac{v dp}{j}.$$

再把式(1)和(13)代进去, 遂得:

$$\frac{\kappa-1}{\kappa} \cdot \frac{ds}{zR} = \frac{dj}{j} - \frac{\kappa-1}{\kappa} \cdot \frac{dp}{p}. \quad (15)$$

上式的右边是可以积分的, 因此, 它显然是一个全微分式, 式的左边也是如此. 但由于 κ 和 R 均为常数, 故由此可以得出结论, 不单 ds 是一个全微分, 而且 $dy = ds/z$ 也是个全微分, 若以几何图形来表示它的意义是再明显不过的了. 在图 1 上, 不单单把 s , 同时也把 y 表示为 p 和 v 的函数. 因而, 这些函数就形成了一个位于 $p v$ 平面上