厚板射流冲击下淬火冷却的换热系数建模计算

邓运来1, 贺有为1, 曹盛强1,2, 张新明1

(1. 中南大学 材料科学与工程学院, 长沙410083; 2. 广西南南铝加工有限公司, 南宁 530031)

摘要:建立一种多喷嘴同时喷射淬火冷却的数学模型,通过实测冷却曲线分析计算厚板驻点区与紊流区换热系数 分布规律,基于 ABAQUS 模拟软件模拟验证模型。结果表明:驻点与紊流点处的换热系数随时间分布是不均匀的, 在 10~20s 内出现峰值,随后呈上下波动变化的规律;实测(或计算)试样心部与表面的冷却曲线与模拟的吻合较 好.验证了多喷嘴同时喷射下的换热系数分布模型。

关键词: 铝合金厚板;换热系数; ABAQUS 模拟;射流冲击

DOI: 10.3969/j.issn.1005-5053.2011.5.005

中图分类号: TG 249.1; TG 146.2 文献标识码: A

中厚板生产过程中辊底喷淋淬火的换热过 程极为复杂,在单射流及多射流作用下,表征换 热冷却快慢的表面换热系数在喷射面上分布也 极为复杂^[1~3]。 R. Gardon 和 J. Cobonpue 等^[4] 对 圆形射流冲击换热的研究主要集中在平均换热 系数和冲击面上点对点局部换热系数的变化,并 且主要关注了冲击高度与射流直径之比对传热 效果的影响。J. C. Akfirat 等^[5] 在 R. Gardon 的基 础上进行进一步的研究,他们测定了局部换热系 数沿轴向和径向的变化规律,根据实验数据进行 分析得出湍流度的变化发展是影响换热分布的 主要原因,他们还发现了局部换热系数可能存在 的二次峰值现象。而对于多射流, D. M. Kercher 等^[6]研究关于小尺寸矩阵冲击射流,研究喷嘴直 径(D) 在 0.25~3.0mm 之间, 喷嘴间距与直径 比(Xn/d)和冲击高度与直径比(Z/d)对换热的 影响,得到换热系数主要取决于射流 Re 数和喷 嘴间距与直径比 Xn/d。国内许多学者^[7~9]也研 究了单射流及多射流下的换热过程,从流体力学 角度出发建立 Re 数和 Nu 数与换热系数的关系. 研究驻点区与紊流区换热模型,但模型都较为复 杂,对于工程上生产航空航天用铝合金厚板的研 究参考意义受到一定限制。

文章编号: 1005 5053(2011) 05 -0023 06

本研究以两组不同的喷嘴直径(*D*)、喷射压 力(*P*)及相邻喷嘴距离(*L*)单面喷射 7050 铝合 金厚板测得试样心部冷却曲线,建立换热系数分 布模型并根据模型求得换热系数和表面温度随 时间分布曲线。为验证所求的换热系数分布模 型,本文基于 ABA QUS 模拟软件模拟分析了厚板 单面喷射淬火过程的温度场,取试样表面与心部 的冷却曲线分析其相对误差,以此来验证模型的 正确性。

1 实验方法

在箱式电阻炉内将7050铝合金试样(规格为 250mm ×200mm ×100mm) 加热至 470 ℃后开始保 温,使试样各部位温度均匀。K型热电偶安装在距 驻点区和紊流区 50mm 远的心部(分别标记为 T_A 和 $T_{\rm R}$)。设置数据采样周期为 0.2s。保温时间达要求 后,将试样转移到自行设计的淬火装置中,转移时间 在5~8s内。转移到装置上要保持试样淬火冷却端 面中心与喷嘴中心在同一直线上,试样喷射表面与 喷嘴的射流出口端面的距离(H)为25mm。通过电 磁流量计调节好喷水流量进行喷射淬火。试样 S1 表面为射流冲击面, S2 面用绝热板绝热, 其余四个 侧面在喷射淬火过程中用罩子盖住。本实验淬火装 置的工作原理如图 1 所示。以L = 50 mm, D =4.0mm, P = 200 KPa(第一组)和 L = 100mm, D =6.0mm, P = 500 KPa(第二组) 两组参数单面喷射厚 板淬火,所测得两组喷射工艺下 T_A 和 T_B 处冷却曲 线如图2所示。

收稿日期: 2010-11-12; 修订日期: 2011-03-31

基金项目: 国家重点基础研究计划资助项目 (2005CB623700)

作者简介: 邓运来(1969一), 男, 博士, 副教授; 主要从事有 色金属材料成型技术的研究, (E-mail) dengylcsu@126. com。



图1 3个喷嘴喷射工作原理图







2 换热系数求解模型的建立



图3 无限大平板传热模型

Fig. 3 Heat model of infinite plate

本模型假设为无限大平板传热,视为无内热源、 非稳态一维导热,从一维导热方程出发,利用分离变 量法求出方程的解析解。引入新的变量过余温度 $\mathfrak{C}(x,t) = T(x,t) - T_{\mathrm{f}}$ 。模型的假设为:假设传热如 图 3 所示,为无限大平板传热;初始试样各处温度一 致,均为470°C;冷却介质温度 T_{f} 在冷却过程中一直 不变。建立的一点计算换热系数模型如下^[10,11]: 无内热源、非稳态导热数学模型

$$\nabla^2 T = \frac{1}{a} \frac{\partial T}{\partial a} \tag{1}$$

对于淬火一维传热模型进行求解,其边界条件 和初始条件为:

边界条件为:

当t > 0时,在x = 0, $\frac{\partial T}{\partial t} = 0$; 当t > 0时,在 $x = \pm \delta$, $h_w A(T_w - T_f) = -kA \frac{\partial T}{\partial}$ 。 初始条件为:当t = 0时, 给定板内 - $\delta < x < \delta$ 温度为 $T = T_o$ 。

$$\frac{\theta}{\theta} = \frac{T - T_{\rm f}}{T_0 - T_{\rm f}} = \sum_{n=1}^{\infty} \frac{2\sin(\lambda_n \, \delta) \cos[\lambda_n \, \delta(\frac{x}{\delta})]}{\lambda_n \, \delta + \sin(\lambda_n \, \delta) \cos(\lambda_n \, \delta)} e^{-(\lambda_n \, \delta) 2(at/\delta^2)}$$
(2)

超越方程: $\cot(\lambda \delta) = \frac{\lambda_n \delta}{h_w \delta / \lambda_b}$ (3)

 $T_{\rm f}, T_{\rm w}, T_0, T, \theta$ 分别为环境温度、表面温度、平板初始温度、板内温度和过余温度;

a, k, h_w, t 分别为热扩散率、热传导率、换热系数、淬火时间;

 $\lambda_n, \, \delta_n A \,$ 分别为超越方程的前 $n \,$ 级解、四分之 一板厚、热交换表面面积。

根据 1/4 处 C 点温度曲线,结合式(2) 和(3) 计 算出表面换热系数和表面温度随淬火时间的关系, 其计算的结果见下图6 和图7 所示。

2.2 喷射面上换热系数分布

以圆形断面的喷嘴对 7050 铝合金厚板喷射淬 火冷却时,冷却水介质受到射流冲击作用,其在喷射 面上流动的方式是以圆形区域向四周展开的^[12]。 表征冷却快慢的表面换热系数在喷射面上随时间与 空间的分布呈不均匀^[2]。为了近似模拟研究厚板 真实的冷却特性,在研究单喷嘴喷射下换热系数分 布的空间模型时,本工作引入"正态分布模型"来研 究换热系数在喷射面上的分布。如图4 所示,假设 在试样的喷水端面上某个时刻的换热系数以喷淋区 中心为旋转对称中心,在喷淋表面上呈二维分布。 图 4 所示的平顶部分表示 3 倍喷嘴直径区域,该区 域为射流强烈冲击影响区。而平顶外领域为二维面 上服从正态分布的区域。其物理意义是喷淋水柱直 接作用的部分区域上换热系数是相同的,其它换热 面领域是不同的。



图4 淬火面上换热系数的二维分布

Fig. 4 The 2^{-d} distribution of heat transfer coefficient at the quenching surface

如图 4 所示,以淬火面中心点为原点建立平面 坐标系,边界为[-a,a](a 是试样的半径或横截面 边长),淬火端面中心点换热系数为 h₀。淬火面中 心接触水柱的强烈激冷区域是半径为 r 且换热系数 大小为 h₀ 的圆面,并假设其余面上换热系数为类似 正态分布,则换热系数的二维分布函数如式(4) 所 示。

$$h(x, y) = h_0 \cdot e^{-\frac{9(-\sqrt{k^2 + y^2 - r})^2}{2(a-r)^2}}$$
(4)

结合本试验,厚板在三个喷嘴同时喷射淬 火的条件下,当淬火介质水离开喷嘴后,受到水 冲击压力的作用,冲击射击到喷射面上与喷射 物体进行热交换。根据流体力学和高压水冲击 原理^[13],设计合理的水流冲击喷射面上换热系 数分布划区模型。如下图 5a, b 所示, 表示 L = $100 \,\mathrm{mm}, D = 6.0 \,\mathrm{mm}$ 下中低压及高压的换热系 数分布模型。中低压下喷射,因喷射水介质沿 着喷射面运动,压力不大,紊流区基本可视为一 条线, 紊流影响区(E区) 是一个很小的面, 服从 抛物线分布,另驻点区域内,冷却水以一个圆形 的面展开形成强烈冲击区(C区)和射流影响区 (D)区。高压下,紊流区受到沿各方运动的水 的互相强烈干扰,形成一个小紊流区域(E区)。 同理,可以设计 $L = 50 \, \text{mm}, D = 4.0 \, \text{mm}$ 的喷射面 上换热系数分布。



图 5 喷射面上的换热系数分布模型(a)中低压; (b) 高压 A-驻点; B-紊流点; C-强烈冲击区; D-射流影响区; E-紊流影响区

- Fig. 5 The model of heat transfer coefficient distribution at spraying surface (a) medium and low pressure; (b) high pressure A stagnation point; B turbulent point; C intense impact t zone; D jet affected zone; E turbulence affected zone
- 3 模型求解验证及讨论分析
- 3.1 换热系数与时间关系曲线

测得图 2 所示驻点区与紊流区心部冷却曲 线,建立温度与时间的关系数据。根据冷却曲线 和上节建立的换热系数反求模型计算出表面驻 点和紊流点(分别为图 5 中 A 与 B 处标识)处的 换热系数随时间分布的关系曲线,见图 6 所示。 从图 6 中可以看出,不同的喷射参数 *L*, *D*, *P* 对厚 板表面的冷却是不同的,但总体表现为换热系数 随时间的变化是在一定的时间内(10~20s)出现

峰值, 淬火后期(60s后) 换热系数上下波动变 化。而根据模型及计算出的换热系数计算得到 表面温度的分布如下图 7c.d 所示,从图 7c.d 中 可以看出,表面温度出现"回升"现象。这是因为 淬火过程中,先后经历汽膜沸腾、过渡沸腾、成核 沸腾和强制对流换热四个过程^[13]。开始淬火时, 试样端面温度较高,水被迅速汽化成气泡,积聚 增大,这些蒸汽膜使得试样内部热量无法及时排 除,导致换热系数较小。当随着淬火时间的增 加,端面温度骤降后,进入过渡沸腾阶段,气泡聚 合成汽膜的趋势降低,换热系数增大。当某一时 刻,换热进入了核态沸腾阶段,此阶段下气泡会 二次形核、长大,吸收大量的热量,新的液体也会 不断流向原来的气泡位置,出现了强烈的换热效 应, 换热系数迅速增大, 出现了峰值。而随后当 端面温度下降到低于100℃时,处于强制对流换 热,换热系数开始变小。但同时材料导热快慢与 传导系数、比热容及密度有关,试样上端不断地 有热量沿着喷射端面传递,新的液体介质不断流 入,使得表面温度回升。



图6 换热系数与时间关系曲线

Fig. 6 Rlation curves of heat transfer coefficient and time

从图6 中还可以看出, 不同 *L*, *D*, *P* 下喷射厚板 淬火冷却, 表面驻点与紊流点冷却是不同的。以第 一组工艺喷射冷却, 驻点 A 处换热系数 h_A 在 18s 时 出现峰值, 峰值为 22311W. m⁻². C⁻¹, 较紊流点 B 处的 h_B (h_B 的峰值为 15346 W. m⁻². C⁻¹) 大。而 第二组工艺喷射冷却的紊流点换热系数峰值比驻点 的大。这是因为受射流冲击作用, 当 *L*/*D* = 25 时, 换热系数在喷射面上的分布是驻点处最大, 远离驻 点则变小, 当两股射流在紊流处干扰较小时, 则紊流 点处的换热系数峰值就小; 当 *L*/*D* = 16.7 时, 换热 系数除了呈图4 的二维分布外, 在紊流处, 两股射流 冲击强烈, 产生涡流互渗, 强烈的干扰速率场使得层 流向湍流过渡,这时紊流点的换热系数峰值就比驻 点的大。

3.2 模型求解验证及分析

基于有限元软件 ABAQUS6.8 平台对单面喷 射 7050 铝合金试样进行温度场模拟,模拟参数 中的导热系数 λ 、比热容 c 和密度 ρ 均随温度变 化^[15],见表1。初始温度整体为 470 °C,淬火水 介质温度为 21 °C,网格单元为 C3 D8RT 实体三维 8 节点热力耦合减缩积分单元,为适应步长设定 出最大和最小温差分别为 10 °C, 1 °C^[16],淬火时 间为 180 s。

表1 各热物性参数随温度变化[15]

| Tab. 1 Thermal | properties | parame | eters cha | ange wi | th tempe | erature |
|-----------------------------|------------|--------|-----------|---------|----------|---------|
| T/°C | 20 | 100 | 200 | 300 | 400 | 500 |
| $\alpha/(W/m \cdot C)$ | 145 | 152 | 160 | 167 | 171 | 178 |
| c/(J/kg. $^{\circ}$ C) | 852.3 | 894.5 | 940.5 | 982.3 | 1003.2 | 1045 |
| ρ (kg/m ³) | 2796 | 2768 | 2753 | 2740 | 2713 | 2685 |

建立的换热系数在喷射面上分布的模型经 ABAQUS 有限元软件包的 FILM^[17] 接口编写程序后 输入,空气换热系数随表面温度变化按文献^[18] 加 载。模拟求得的试样驻点区与紊流区心部及表面的 冷却曲线见下图7 所示。相对误差分析定义为下式 5 所示。

$$\delta = \frac{|\underline{\xi}| |\underline{\xi}| |\underline{\xi}| |\underline{\xi}| |\underline{\xi}|}{|\underline{\xi}| |\underline{\xi}|} \times 100\% \qquad (5)$$

如图7a和b所示,表示以第一组和第二组试 验参数喷射厚板冷却的心部实测与模拟的冷却曲 线。从图 7a 和 b 中可以看出,以第一组工艺喷射 淬火,驻点区心部较紊流区心部冷却快,而第二组 工艺喷射下,紊流区心部冷却较驻点区的快。比 较实测与模拟的心部冷却曲线,当以第一组工艺 喷射时,前60s淬火的实测与模拟的冷却曲线吻合 最好, 淬火后期驻点区 A 处的实测与模拟的相对 误差增大,最大的相对误差为11.2%;而以第二组 喷射工艺喷射时,实测与模拟的冷却曲线见下图 7b 所示, 淬火前140s 实测与模拟的曲线吻合最 好,淬火140s后驻点区心部的相对误差有所增大, 但紊流区的相对误差较小。根据所建立的模型计 算表面冷却曲线与模拟的冷却曲线见图 7c和 d 所 示。从图 7c 和 d 可以看出,以第二组喷射工艺喷 射冷却,所计算的驻点 A 处和紊流点 B 处的表面 冷却曲线与模拟的表面冷却曲线吻合最好.最大 的相对误差出现在淬火120s和140s处,相对误差 总体小于6%。而以第一组喷射工艺淬火冷却,驻

27

点 A 处与紊流点 B 处的计算与模拟相对误差在淬 火 60s 后吻合较好,在 20~40s 间误差相对较大。 但总体上无论是以第一组还是第二组工艺喷射计 算表面温度与模拟的吻合较好。

以本工作建立的换热系数计算模型所求得的换 热系数作为加载,基于计算机模拟软件 ABAQUS 模 拟得到的冷却曲线与实测(或计算)的分析可知,建 立的数学模型可以应用于多喷嘴同时喷射厚板淬火 的研究领域并指导生产,也可以为计算机模拟厚板 淬火过程的温度场及残余应力/应变场所需换热系 数的加载提供参考。



图 7 驻点区与紊流区心部及表面冷却曲线比较

Fig. 7 Compared the heart and surface cooling curves in stagnation and turbulent point

(a) L = 50mm in heart; (b) L = 100mm in heart; (c) L = 50mm at surface; (d) L = 100mm at surface

4 结论

(1)建立多喷嘴同时喷射下换热面上换热系数 分布模型,根据模型分析多喷射同时喷射下换热系 数随时间的分布规律是:驻点 A 处和紊流点 B 处的 换热系数随时间在 10~20s 内出现峰值,随后呈上 下波动变化规律;淬火过程中,驻点 A 处与紊流点 B 处的换热系数分布不同。

(2)通过模拟分析试样单面淬火的温度场,比较分析试样表面及心部的冷却曲线得到,无论是心部还是表面温度的实测(计算)与模拟的数据都比较吻合。依此验证了所建立的换热系数分布模型的正确性,为工程研究提供参考。

参考文献:

- MANSOO C, HAN S Y. Measurements of impinging jet flow and heat transfer on a semi-circular concave surface
 J. Heat and Mass Transfer, 2000, 1811 – 1822.
- [2] 周定伟,马重芳,任玉涛.圆形浸没射流冲击下有关压力梯度的理论分析[J].西南交通大学学报.1999,33
 (7):54-57.
- [3] BUDDHIKA N. A numerical study of heat transfer performance of ossillatory impinging jets[J]. International Journal of Heat and Mass Transfer, 2009, (52): 396 - 406.
- [4] GARDON R, COBONPUE J. Heat transfer between a flat plate and jets of air impinging on it[J]. Internationnal Developments in Heat Transfer. ASME, New York. 1962. 454 - 460.
- [5] GARDON R, AKFIRAT J C. The role of turbulence in determining the heat transfer characteristics of impinging jets

[J]. Int J Heat Mass Transfer, 1965.8: 1261-1272.

- [6] KERCHER D M, TABAKOFF W. Heat transfer by a square array of round air jets impinging perpendicular to a flat surface including the effect of spent air[J]. Transactions of the ASME Journal of Engineering for Power, 1970: 73-82.
- [7] 马重芳,陈永昌.自由表面二维射流冲击在小尺寸加热面上的局部换热特性[J].北京工业大学学报,2000, 26(3):59-62.
- [8] 赵耀华,马重芳.圆形自由射流冲击任意热流密度平板
 时的换热分析[J].北京工业大学学报,1989,15(3):7
 -13.
- [9] 陈庆光, 徐忠, 张永建. 湍流冲击射流流动与传热的数 值研究进展[J]. 力学进展, 2002, 32(1):92 - 108.
- [10] 张靖周,常海萍.传热学[M].北京:科学出版社,
 2009:70-88.
- [11] 廖凯, 吴运新, 张园园. 铝合金厚板淬火表面换热系数
 的离散解析求法[J]. 材料热处理学报, 30(1): 192 196.

- [12] 牛珏, 温冶, 王俊升. 圆形喷口紊流冲击射流流动与 传热过程数值模拟[J]. 冶金能源, 2007, 26(1):16 – 20.
- [13] 薛胜熊. 高压水射流技术与应用[M]. 北京:机械工业 出版社. 1998: 8 - 20.
- [14] 俞景禄,魏季和. 冶金中的传热传质现象[M]. 北京: 冶金工业出版社, 1981: 296 – 299.
- [15] MUAMMER K, JOHN C, TAYLAN A. Prediction of residual stresses in quenched aluminum blocks and their reduction through cold working processes [J]. Journal of Materials Processing Technology, 2006, 174: 342 - 354.
- [16] 李辉平,赵国群,贺连芳.时间步长对淬火过程温度场和组织场模拟精度的影响.金属热处理[J].2007,32
 (2):60-64.
- [17] ABAQUS Analysis User's Manual, User Subroutines, FILM, Section 25.2.6.
- [18] 郭世贵. 7050 铝合金材料喷淋淬火的试验与模拟研究[D]. 长沙:中南大学. 2010.

Model Calculation of Heat Transfer Coefficient of Quenched Cooling under Jet Impingment Plate

DENG Yun lai¹, HE You wei¹, CAO Sheng rqiang^{1,2}, ZHANG Xin rming¹

(1. School of Materials Science and Engineering, Central South University, Changsha 410083, China; 2. Guangxi Alnan Aluminium Fabrication CO. LTD, Nanning 530031, China)

Abstract: The quenched cooling heat transfer process of the thick plate by multi-nozzle jet impinging is extremely complicated, thus it is difficult to establish a model of the surface heat transfer coefficient distribution, which reveals the speed of the heat transfer on the jet impinging surface. In this paper, the mathematical model of multi-nozzle jet simultaneously impinging quenched cooling has been established, coefficient distribution law at the stagnation and turbulent zone has been calculated by actual measurement of the cooling curve and has been verified based on the ABAQUS simulation software. The results show that the coefficient distribution at the stagnation and turbulent zone is uneven over time, and the peak appeared within 10 to 20 seconds, and then comes to the variation of the next waves. The actual measurement (or calculation) of the cooling curves at the sample's center and surface is at a very good match state with that of simulation, therefore it verifies the heat transfer coefficient distribution model under the multi-nozzle jet simultaneously impinging.

Key words: aluminum alloy plate, heat transfer coefficient, ABAQUS simulation, jet impinging