2219铝合金热变形行为对精密旋压成形的影响

温涛!张绪虎! 文秀青2 阴中炜! 赵磊!

(1 航天材料及工艺研究所,北京 100076)(2 长征学院,北京 100076)

文 摘 采用Gleeble-3500热力模拟试验机对2219铝合金进行物理模拟。通过应力-应变曲线和金相组 织观察研究了2219铝合金的高温塑性流变行为及其对合金旋压变形的影响。结果显示:2219铝合金在高温 塑性变形过程中的流变应力主要受变形温度和应变速率的影响,变形量对其影响不明显;随着变形温度的提 高或应变速率的降低,应力-应变曲线中的峰值应力和稳态流变应力均呈现下降的趋势。另外,采用"Gleeble" 物理模拟+工艺试验的研制路线有助于实现2219铝合金大型结构件旋压成形的"控形",基于热模拟结果设计 特征旋压温度(300~350℃)、进给比(0.6~1.5 mm/r)、变形量(30%)对2219铝板进行旋压变形,可获得内、外表 面质量均良好的大型铝合金壳体,其壁厚差<0.2 mm,且壳体内型面与理论型面样板单边间隙<0.1 mm。

关键词 2219铝合金,塑性流变行为,精密旋压成形

中图分类号:TG249

DOI: 10. 12044/j. issn. 1007–2330. 2018. 06. 008

Effect of 2219 Al-Alloy's Thermal Deformation Behavior on Netshape Spinning Processing

WEN Tao¹ ZHANG Xuhu¹ WEN Xiuqing² YIN Zhongwei¹ ZHAO Lei¹ (1 Aerospace Research Institute of Materials & Processing Technology, Beijing 100076)

(2 College of Changzheng, Beijing 100076)

Abstract The physical simulation of 2219 Al-alloy was carried out by the Gleeble-3500 thermal simulation tester. Through stress-strain curves and microstructure observement, the heat plastic rheological behavior of 2219 Al-alloy and its effect on spinning forming was studied. The results show that the rheological stress of 2219 Al-alloy during heat plastic deforming is mainly influenced by deforming temperature and strain rate, the effect of deformation rate is not obvious. The peak stress and steady state flow stress both reduces with improving temperature and dropping strain rate. It helps to achieve controlling shape during large scale 2219 Al-alloy component spinning forming by combining Gleeble physical simulation and process test. According to thermal simulation test result, spinning deformation is carried on 2219 Al alloy shell with spinning temperature from 300 to 350 $^{\circ}$, feed rate from 0.6 to 1.5 mm/r and 30% deformation rate. Al alloy shell with good surface quality can be obtained with wall thickness under 0.2 mm and the unlaterial gap between inner profile and theoretical model under 0.1 mm.

Key words 2219 Al-alloy, Plastic rheological behavior, Netshape spin forming

0 引言

2219 铝合金具有高/低温性能优良、焊接性能 好、断裂韧性高、裂纹倾向低等特性,近年来广泛应 用于航空航天领域^[1-5]。目前,针对航天领域工程化 应用的大型2219 铝合金箭体结构部件的研制,一般 采用以下路径:即通过使用 Marc、Ansys、ABAQUS等 软件进行模拟仿真并与工艺试验相结合,实现大型 2219 铝合金结构件成形,如航天材料及工艺研究所、 西南铝业集团有限责任公司等均采用上述方案研制 了大型2219铝合金贮箱箱底、整体环轧件等箭体结 构部件^[6-9]。若将"Gleeble"物理模拟手段纳入到构 件研制的工艺路线中,则可以进一步保障研制过程 的经济性和高效性^[10-11]。然而,由于对2219铝合金 高温塑性变形的流变应力、变形特征和成形性缺乏 深入研究,目前仍未明确2219铝合金对热力参数的 动态响应特征(即材料流动应力与热力参数之间的

收稿日期:2018-06-26

第一作者简介:温涛,1985年出生,博士,高级工程师,主要从事有色金属材料及工艺研究工作。E-mail:wentao0323@126.com

匹配关系)^[12-13],因此,鲜有报道介绍将物理模拟手段融入到大型2219铝合金结构部件的研制过程中。

通过"Gleeble"热力模拟试验机对金属热态加工 过程进行物理模拟,分析材料高温变形时流变应力 的变化规律,掌握变形工艺参数对材料高温变形时 流变应力的影响,可以为合理制定热加工工艺、有效 控制构件材料组织性能、提高构件成形质量提供理 论和实践依据^[14-15]。本文通过对2219铝合金进行 "Gleeble"物理模拟,掌握关键工艺参数(温度、变形 速率、变形量)对2219铝合金旋压件精密成形过程的 影响规律,合理制定旋压工艺,拟为有效管控旋压件 组织性能、提高旋压件成形质量进行科学指导。

1 实验

原材料为经轧制成形的2219铝合金板材,0态, 厚度为20mm。从铝板上沿着厚度方向切割Φ10 mm×15mm的试样、在Gleeble-3500热力模拟试验机 上进行物理模拟。试验方案:变形温度为100~ 450℃;应变速率为0.001、0.01、0.1、1 s⁻¹;变形量为 30%、60%、80%。热模拟过程采用真空电阻加热,升 温速率为10℃/s,保温时间为5min。为了保留高温 变形组织,试样变形结束后立即采用氦气冷却,冷却 速率为80℃/s。将冷却后的试样沿着变形方向剖 切、镶嵌并进行机械抛光,然后用腐蚀剂进行侵蚀。 采用TG3000型金相分析系统对变形试样进行微观 组织观察。

2 结果及讨论

2.1 塑性流变行为

图1为2219铝合金在相同变形量(80%)和应变 速率(0.01 s⁻¹)、不同变形温度下的压缩流变应力曲 线。可以看出,变形温度对2219铝合金的流变应力 影响比较显著,其流变应力随着变形温度的提高而 降低。2219铝合金在热变形过程中,随着变形温度 提高,其提供的热激活能将大幅增加,导致位错的滑 移、攀移、交滑移过程易于进行,合金的塑性变形能 力提高,因此其流变应力随变形温度的提高而降 低[12-13,16]。而在不同的变形温度下,2219铝合金的真 应力均首先随着真应变的增加而显著提高,但提高 幅度呈现先增加后减小的趋势。当流变应力达到峰 值应力后,或者直接进入稳态变形阶段、或者出现轻 微下降然后进入稳态变形阶段。2219铝合金在热变 形过程中,存在加工硬化引起的动态硬化以及动态 回复、动态再结晶引起的动态软化之间的相互竞 争[16-17]。在变形初始阶段,位错增殖导致位错密度 大量增加,表现为流变应力急剧增加,但随着变形温 度提高,2219铝合金在变形初始阶段即发生比较明 显的动态再结晶从而产生软化效应,抵消了部分加 工硬化的效果,表现为真应力-应变曲线斜率降低, — 46 —

即流变应力增幅下降(图1箭头所示),但依然是动态 硬化起主导作用。随着变形的继续,动态软化机制 逐渐处于主导地位,导致加工硬化效果被进一步抵 消,当动态硬化和软化达到平衡时,合金进入稳态变 形阶段,呈现出稳态流变应力^[12,17]。



图1 不同变形温度条件下的真应力-应变曲线

Fig.1 Curves of true stress and strain at different temperatures

图 2 为 2219 铝合金在相同变形量(6%)和变 形温度(300 ℃)、不同应变速率下的压缩流变应 力曲线。





可以看出,应变速率对2219铝合金的流变应力 影响同样比较显著,在不同的应变速率下,2219铝合 金的流变应力随着应变速率的增加而提高,表明 2219铝合金为正应变速率敏感材料。当应变速率较 高时(0.1和1 s⁻¹),合金达到峰值应力后,几乎尚未出 现稳态流变应力变形即结束;而当应变速率较低时 (0.01和0.001 s⁻¹),合金达到峰值应力后下降到一定 程度,然后进入稳态变形阶段,表现出动态软化现 象,达到稳态流变应力。

2219 铝合金在变形过程中,当应变速率提高时, 其变形时间缩短,激发塑性变形进行的位错滑移、攀 移及交滑移过程的准备时间不充分,动态回复和再 结晶将滞后发生,导致合金流变应力随应变速率增 加而提高,甚至出现由于应变速率过高而引起的无 稳态变形现象^[16]。图3为2219铝合金在相同应变速 率(0.01 s⁻¹)和变形温度(100/350 ℃)、不同变形量下

宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2018年 第6期

的压缩流变应力曲线。可以看出,变形量对2219铝 合金的流变应力影响不明显,在进入稳态变形阶段 前,其流变应力随着变形量的提高而略有降低,且其 降幅随着变形温度提高而减小,如100℃变形条件下 其最大降幅约为20 MPa[如图3(a)]、而350℃变形 条件下则不超过5 MPa[如图3(b)];当进入稳态变形 后,不同变形量下的压缩流变应力曲线几乎完全重 合[如图3(b)]。



图3 不同变形量条件下的真应力-应变曲线

Fig.3 Curves of true stress and strain at different deformation strains

2.2 成形工艺优化

热力模拟试验结果显示:变形温度和应变速率 对 2219 铝合金的塑性变形行为具有比较显著的影 响,而变形量对其变形行为影响不明显。当变形温 度高于 250 ℃后,2219 铝合金的流变应力水平较低, 塑性变形过程易于进行,但过高的变形温度(450 ℃) 将导致合金晶粒长大速率过快[如图 4(a)和4(b)], 从而严重恶化合金的综合力学性能,因此 2219 铝合 金合理的变形温度为 250~450 ℃,同时该温度区间内 2219 铝合金不会发生"过烧"^[18]。另外,2219 铝合金 在较高的应变速率下(1 s⁻¹),其流变应力处于较高水 平,而应变速率过低(0.001 s⁻¹)则将导致变形时间过 长,因此其合理的应变速率为 0.01~0.1 s⁻¹。此外,尽 管变形量对 2219 铝合金的流变应力影响不显著,但 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2018年 第6期 随着变形量的增加,合金晶粒将显著细化,同时动态 析出相显著破碎且数量增加[如图4(c)和4(d)],这 将有利于合金的综合力学性能,因此其合理的变形 量应不低于30%。





文献[19-20]表明:应变速率与旋轮进给速率存 在以下关系:

$$\varepsilon' = \frac{2}{\sqrt{3}t_0} \frac{v_0 \sin \alpha_0}{(1 - \varphi_\tau)^2}$$

式中, ε' 为应变速率, v_0 为旋轮进给速率, t_0 为原始壁 厚, α_o 为旋轮成形角, φ_i 为变形量。

基于热力模拟试验分析、讨论的结果,设计旋压 温度为300~350℃,应变速率为0.05~0.1 s⁻¹,变形量 - 47 -- 为30%,旋轮成形角为25°(经验优化值)^[21],主轴转 速为80~100 r/min(经验优化值——针对大型结构 件)^[21],可获得合理的旋轮进给速率为60~120 mm/ min。而旋轮进给速率与主轴转速的比值即为进给 比f,由此获得合理的f为0.6~1.5 mm/r。



(a) 内表面形貌



(b) 外表面形貌



采用上述工艺对 Ø1 200~1 500 mm 的 2219 铝合



(c) 内型面与型面样板贴合示意

图5 旋压变形后2219铝合金壳体表面形貌

Fig.5 Morphology of 2219 Al-alloy shell surface after spanning deformation

3 结论

(1)2219铝合金在高温塑性变形过程中的流变 应力主要受变形温度和应变速率的影响,变形量对 其影响不明显。

(2)随着变形温度的升高或应变速率的降低,应 力-应变曲线中的峰值应力和稳态流变应力均呈现 下降的趋势。热模拟试验结果显示:2219铝合金合 理的变形温度、应变速率及变形量分别为250~ 450℃、0.01~0.1 s⁻¹、不低于30%。

(3)基于热力模拟分析、讨论结果,设计特征旋 压温度、进给比、变形量分别为300~350℃、0.6~1.5 mm/r、30%,可获得大型铝合金壳体且其内、外表面 质量良好,壁厚差<0.2 mm,壳体内型面与理论型面 样板单边间隙<0.1 mm。

参考文献

[1] 邢军,陈康华,陈送义.Cu含量对2219铝合金锻件及 其焊接接头组织与性能的影响[J].航空材料学报,2017,37 (3):1-8.

[2] 夏德顺.航天运载器贮箱结构材料工艺研究[J].导弹与航天运载技术,1999(3):32-41.

[3] 张子群,姜兆亮,魏清月.2219 铝合金动态力学性能 及其本构关系[J].材料工程,2017,45(10):47-51.

[4] 李壮,付雪松,常志龙.2219 T87铝合金焊接接头的常 温蠕变行为及其预测[J].中国有色金属学报,2014,24(9): 2235-2242.

[5] 王祝堂.长征五号火箭燃料箱铝合金打造[J].有色金 属加工,2017,46(2):6-9.

[6] 阴中炜,张绪虎,周晓建.大型薄壁铝合金半球壳体 旋压成形工艺研究[J]. 材料科学与工艺,2013,21(4): 127-130.

[7] 徐坤和,张文学,阳代军.9m级超大直径2219铝合金 整体环件的研制[J].锻压技术,2016,41(10):92-97.

[8] 王祝堂. 铝助长征火箭轰然升天[J]. 中国有色金属学报, 2016(3):1-3.

[9] 王祝堂.中国登临世界铝环件绝顶[J].中国有色金属 学报,2017(3):1-3.

[10] 李小强,李元元.大塑性变形-反应烧结TiAl合金的 高温压缩屈服强度[J].稀有金属材料与工程,2004,33(3): 289-292.

[11] 吴成宝,杨合,孙志超.片层组织TA15 钛合金的热 变形行为及组织球化[J].中国有色金属学报,2010,20(1): 94-99.

[12] 黄元春,陈鹏冲,刘宇.2219铝合金热变形行为的研 究[J].热加工工艺,2016,45(6):87-90.

[13] 欧玲,孙斌,王智.2219 铝合金热压缩变形流变应力 [J].材料热处理技术,2008,37(2):42-45.

[14] 徐文臣,陈勇,王春晓.基于平面应变压缩模型的 TA15 钛合金热强旋组织性能预测研究[J].材料科学与工艺, 2013,21(4):65-70.

[15] 李成铭,李萍,赵蒙.TA15 钛合金高温压缩变形行为 与组织研究[J].航空材料学报,2013,33(3):25-29.

[16] 田涛.高强铝合金热变形行为研究[D].燕山大学, 2011:25-29.

[17] 聂俊红, 聂辉文, 潘清林. 热变形条件对 2124 铝合金 流变应力和显微组织的影响[J]. 热加工工艺, 2015, 44(10): 76-83.

[18] 王祝堂,田荣璋.铝合金及其加工手册[M].长沙: 中南大学出版社,2005:248.

[19]何维均,宋鸿武,常海平.铸旋轮毂热旋压过程的数 值模拟及工艺优化[J].精密成形工程,2011,3(2):6-10.

[20] MAO B, WANG F, ZHAO Y, SHEN Y. Study on spinning properties of titanium alloy[J]. Chinese Journal of Rare Metals, 2004, 28:271–273.

[21] 王国山,卢秀春,徐守昌.细长薄壁管旋压加工工艺 试验研究[J].东北重型机械学院学报,1992,17(3):221-225.