

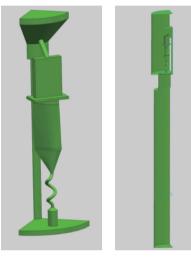
型壳厚度对精铸件影响规律的仿真研究

Numerical Simulation for the Influence of Shell Thickness to the Precision Casting

■ 张海云 ト昆 成昊聪/西北工业大学 段朋国/中国航发西航 朱宇/中国航发研究院

为了生产出型面精度合格的涡轮叶片,必须严格控制相关精铸参数。型壳厚度作为其中一个重要因素,可以 用数值仿真的方法对其进行详细分析。

据显示,目前涡轮叶片生 产的不合格率可达40%, 其中一半都是因尺寸导致 的,也就涉及叶片精铸件的型面精 度问题。影响精铸件型面精度的因 素包括型壳预热温度、浇注温度、 抽拉速率和型壳厚度[1-3]等。针对型 壳厚度, 西北工业大学的李扬通过仿 真软件Abagus研究了型壳厚度对工 字梁残余应力的影响,并结合脱壳温 度得到残余应力最小的参数组合[3]: 华德峻等研究了型壳局部增厚对铸件 缩孔的影响,发现型壳厚度的不均匀 性会导致铸件相应各部位冷却效果上 的较大差异,从而形成缩孔,严重影 响铸件性能图。在上述研究基础上, 本文诵讨数值模拟仿直技术, 针对型 壳厚度对精铸件温度场、应力场和位 移场的影响规律开展了研究。



(a) 浇注系统 UG 建模

(b) 浇注系统 1/4 模型

图1 模型建立

结构粗大的区域,尺寸统一划分为 2mm,之后进行网格质量检查。检 查合格的网格在模拟软件ProCAST中 进行装配,然后设置仿真参数,包括材料属性、边界条件,之后即可提交运算。对比型壳厚度均为6.5mm时实测和仿真中间截面处的变形量曲线(如图2所示)可知,实测和仿真均在前、后缘处出现变形量的突变,叶盆、叶背处变形量都相对平稳,说明仿真能较好地代替实际情况。因此,随后对型壳厚度进行单因素仿真,结合生产实际,确定型壳厚度为5.5mm、6.5mm、7.5mm、8.5mm,然后分析型壳厚度对精铸件温度场、应力场、位移场的影响。

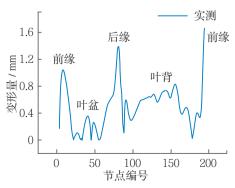
型壳厚度对精铸件温度场 影响规律

采用高速凝固法进行精铸件的制备。该方法前期凝固降温主要和冷铜盘

精铸件仿真过程设置及验证

以和涡轮叶片外形一致的实心精铸件为研究对象,建立其浇注系统UG模型^[5]。为了便于计算,在进行定向凝固仿真时只采用1/4浇注系统模型,如图1所示。

对UG模型进行网格划分,对于细小结构处,保证网格尺寸占所要划分区域尺寸的1/3即可®,对于



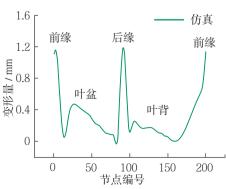


图2 仿真和实测中间截面处的变形量曲线



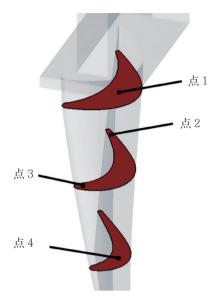


图3 选取截面和点

密切相关,后期降温速率和型壳厚 度等因素有关。为了研究型壳厚度 对精铸件温度场产生的影响,取叶 身上的几个特征部位的点。考虑到 涡轮叶片主要有叶盆、叶背、前缘、 后缘等4处特点鲜明的结构,且在 实际生产过程中,此处应力、位移 等变化量较大, 所以需要在不同截 面和点处进行分析。分别取叶根截 面中间为点1、叶身中部后缘为点2、 叶身中部前缘为点3、叶尖中部为点 4, 截面和点选取如图3所示。

将各点温度随时间变化数据绘 制曲线,并将不同型壳厚度下各点 温度随时间变化曲线进行对比。由 于其余3点表现的规律和点1一致, 因此只需分析点1温度随时间变化曲 线,如图4所示。

从图4(a)中可以看出,型壳 厚度越厚,同一时间下同一点的温 度越高,但相差不大,最明显的是 型壳厚度为8.5mm的情况,各点温 度在相同时间下都比其他型壳厚度 的温度高近50℃;且型壳厚度越厚, 精铸件温度降到最低的时间越晚,

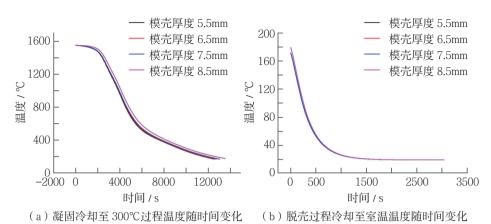


图 4 点 1 处温度随时间变化曲线

型壳厚度为5.5mm的情况相比型壳 厚度为8.5mm的情况, 其凝固结束 时间早了近1000s。从图4(b)中可 以看出, 脱壳阶段初始温度差异较 明显,之后差异很小。脱壳初始阶 段的差异主要由定向凝固阶段的不 同型壳厚度引起的;之后差异逐渐 减至很小,是由于脱壳后所处环境 均为空冷状态且铸件结构一致。

型壳厚度对精铸件应力场 影响规律

由上可知,型壳厚度会对精铸件温 度场产生影响,而温度场是应力场、 位移场产生差异的根本原因, 所以 型壳厚度必然会对铸件的应力场产 生一定影响。图5为定向凝固结束后 未去约束前的应力场分布情况,可 以看到, 在不同型壳厚度下, 精铸 件后缘处的应力都较大, 5.5mm型 壳厚度和8.5mm型壳厚度导致的应 力分布、应力集中程度明显高于中 间两种情况。

图6为去完型壳约束降至室温 时精铸件叶身处的应力场, 可以看 到后缘处依旧是应力集中区域,其 次是前缘处应力值较大, 其余区域 应力值在100MPa以内,应力释放较

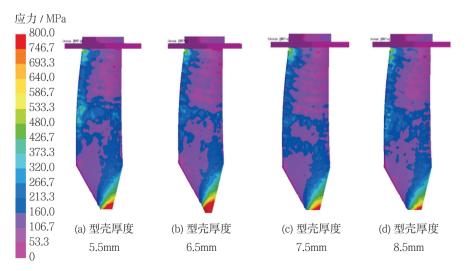


图 5 定向凝固结束后未去约束前不同型壳厚度下应力场分布情况



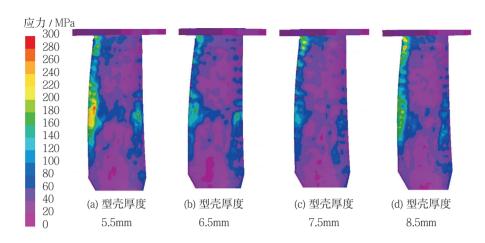


图 6 去约束降至室温后不同型壳厚度下应力场分布情况

为彻底。型壳厚度为5.5mm和8.5mm 时的应力值明显大于中间两种情况, 说明型壳厚度太薄或者太厚,都会 使得精铸件产生较大应力, 比较中 间两种情况,发现对于该实心精铸 件来说,采用7.5mm的型壳厚度, 其应力场的分布会更均匀,应力数 值会相对较低。

型壳厚度对精铸件位移场 影响规律

为了直观显示特征截面处的变形情 况,选取叶尖、叶身中部、叶根处 的截面曲线,通过偏差检查离散成 200个点,起点均为前缘,沿叶盆方 向进行数据偏差检查[7]。结果显示, 前、后缘处属于变形量最大的区域, 但是型壳厚度导致的差异却最小, 叶盆、叶背处变形量较小且趋势较 平稳, 但是型壳厚度导致的差异却 最大。其中, 叶盆处的变形量大致 随着型壳厚度的增加而减小,叶背 处的变形量大致随着型壳厚度的增 加而增加。因此,采用不同型壳厚 度时,可以主要比较叶盆、叶背处 的变形量,从而选择变形量较小的 情况作为较合适的型壳厚度进行实 际生产,根据如上规律可知,型 壳太厚或者太薄在叶盆、叶背处 的变形量综合来看较大,型壳厚 度为6.5mm、7.5mm时变形量相对 较小。

仿真结果综合分析

型壳厚度越厚, 涡轮叶片定向凝固 过程中温度降低得越慢,降温所需 时间也越长,这种温度差异导致脱 壳初始阶段温度场存在差异, 但随 着脱壳的进行,最初型壳厚度导致 的温度差异逐渐减小。型壳厚度太 薄或者太厚,都会使得精铸件产生 较大应力,对于该实心精铸件采用 7.5mm型壳厚度, 其应力场的分布 会更均匀,应力数值会相对较低; 型壳厚度主要对精铸件叶盆、叶背 处的变形量产生影响, 叶盆处的变 形量大致随着型壳厚度的增加而减 小,叶背处的变形量大致随着型壳 厚度的增加而增加, 因此可以主要 比较叶盆、叶背处的变形量, 选择 变形量较小的情况作为合适的型壳 厚度进行实际生产;型壳太厚或者 太薄会使得叶盆、叶背处的变形量 进一步增大, 当型壳厚度为6.5mm、

7.5mm 时变形量相对较小。

综合以上分析, 合适的型壳厚 度为7.5mm。

结束语

由于生产过程具有不可视、难以控 制且周期长的特点, 涡轮叶片精密 熔模铸造的产品合格率一直有待提 升。采用数值模拟仿真技术,针对 型壳厚度对精铸件"三场"的影响 规律进行研究,可以快捷地确定壳 型厚度的最佳值,在一定程度上缩 短生产周期,提高生产效率,能为 工厂的生产提供借鉴。 航空动力

(张海云, 西北工业大学, 硕士 研究生, 主要从事精密熔模铸造技 术研究)

参考文献

- [1] 毛蒲,芦刚,严青松,等.熔模精铸型 壳性能强化的研究现状[J]. 铸造技术, 2015, 36(04).
- [2] 林波,陈云祥.熔模精密铸造型壳制 备工艺研究进展[J]. 铸造技术, 2021, 42(10).
- [3] 李扬. 基于Abaqus 的单晶涡轮叶片残 余应力分布的研究[D]. 西安:西北工 业大学,2018.
- [4] 华德峻. 型壳局部增厚对铸件缩孔 的影响[J]. 特种铸造及有色合金, 2003(03).
- [5] 钟懿. 涡轮叶片结构几何建模与等 几何分析[D]. 大连: 大连理工大学, 2020.
- [6] 龚勋. 涡轮冷却叶片结构网格参数化 方法研究[D]. 南京: 南京航空航天大 学,2016.
- [7] 甘露,基于位移场的精铸涡轮叶片误 差分析系统研究[D]. 西安: 西北工业 大学,2007.