基于 CAE 仿真的风机叶轮结构强度分析

孙 伟

(宁波瑞佰利风机有限公司,浙江 宁波 315000)

摘 要 针对风力发电机组叶轮在复杂风载荷作用下的结构安全性问题,本研究采用 CAE (Computer Aided Engineering, 计算机辅助工程) 仿真技术对某 2 MW 风电机组叶片进行有限元建模与分析。通过 ANSYS Workbench 平台,建立了叶片的三维实体模型,对叶片材料属性、网格划分、边界条件等进行设置,模拟了正常运行工况下的 气动载荷分布。计算结果表明,叶片最大应力出现在根部与轮毂连接处,最大变形发生在叶尖位置。基于分析结果,本研究提出了优化叶片结构设计的建议,旨在为提高风机叶轮结构可靠性提供理论依据。

关键词 风力发电; 叶轮; 结构强度; CAE 仿真; 有限元分析 中图分类号: TP391.9 文献标志码: A

DOI:10.3969/j.issn.2097-3365.2025.10.001

0 引言

风力发电作为清洁能源的重要组成部分,其安全 稳定运行直接关系到发电效率和经济效益。风机叶轮 作为风力发电机组的核心部件,在长期运行过程中承 受复杂的气动载荷和惯性载荷。随着风电机组向大型 化方向发展,叶片尺寸不断增大,其结构强度分析显 得尤为重要。传统的实验测试方法成本高、周期长, 而 CAE 仿真技术凭借其高效、经济的特点,在风机叶 轮结构设计和优化中发挥着越来越重要的作用。

1 风机叶轮结构特征分析

1.1 叶片结构组成

风机叶片主要由叶片蒙皮、梁帽、腹板、箱型梁 和加强肋等结构组成。叶片蒙皮采用复合材料制成,包 括表面胶衣层、增强纤维和树脂基体,构成叶片的外形 轮廓,承受气动载荷并传递至内部结构。梁帽位于叶片 的前缘和后缘,是由单向碳纤维或玻璃纤维增强复合材 料制成的带状结构,主要承受弯曲载荷产生的拉伸和压 缩应力。腹板垂直于叶片展向布置,连接前后梁帽,形 成闭合的箱型梁结构,提供抗剪切强度¹¹。箱型梁是叶 片的主承重构件,由两片腹板和上下梁帽组成,贯穿叶 片展向,具有较高的抗弯和抗扭刚度。在箱型梁内部设 置多个加强肋,用于防止腹板失稳,同时增加结构的整 体刚度。叶片根部与轮毂连接处设计有金属连接法兰, 通过预埋螺栓将复合材料结构与金属法兰可靠连接。叶 尖部位设有避雷针和避雷带,形成完整的防雷系统。

1.2 材料特性

风机叶片采用的主要材料包括玻璃纤维增强复合 材料、碳纤维增强复合材料和环氧树脂基体材料。玻 璃纤维增强复合材料具有密度低、比强度高、耐腐蚀 等特点,在叶片蒙皮和非主承重部位广泛应用。碳纤 维增强复合材料因其优异的力学性能,主要用于制作 梁帽等主承重构件,其弹性模量达到 230 GPa,抗拉强 度超过 3 500 MPa,但成本较高,在大型风机叶片中逐 步推广应用。环氧树脂是最常用的基体材料,具有优 良的浸润性和固化特性,与纤维材料的界面结合强度 高。在叶片芯层中应用的 PVC 泡沫和蜂窝材料,密度 在 60 ~ 200 kg/m³之间,具有良好的抗压强度和剪切 强度。叶片根部采用的金属材料为高强度合金钢,屈 服强度不低于 600 MPa,通过热处理工艺提高疲劳性能。 1.3 受力分析

风机叶轮在运行过程中承受复杂的载荷作用,主 要包括气动载荷、重力载荷、离心力载荷和惯性载荷。 气动载荷由来流风速与叶片之间的相互作用产生,在 叶片表面形成压力分布,产生推力和扭矩。随着风速 的变化,气动载荷呈现出显著的波动特性^[2]。在大型 风机中,单片叶片重量达数吨,重力载荷导致叶片产 生周期性的弯曲应力,这种应力随叶片旋转位置发生 循环变化。叶片在高速旋转过程中产生的离心力载荷 沿径向分布,对叶片根部产生拉伸作用。当风机进行 偏航调节或叶片变桨时,会产生科氏力和陀螺力等惯 性载荷。在极端工况下,如大风、台风、雷击等情况, 叶片还需承受冲击载荷和温度载荷。

2 CAE 仿真建模方法

2.1 几何模型建立

建立风机叶片 CAE 几何模型时,采用参数化建模 方法,通过翼型坐标点和扭转角数据生成叶片外形轮 廓。基于 CATIA 软件建立叶片三维实体模型,叶片总 长 52 m,根部弦长 3.5 m,最大弦长 4.2 m 位于 25% 叶片径向位置,翼型从根部到叶尖依次采用圆形过渡 段、DU系列厚翼型和 NACA64 系列薄翼型。在建模过程 中对内部结构进行细化,精确建立前后梁帽、腹板、 夹层结构和加强肋。前后梁帽采用实体建模方式,厚 度沿展向渐变;腹板采用面建模方式,并定义不同区 域的层合特性;箱型梁结构采用扫掠特征生成,确保 与叶片外形完全匹配。针对根部金属法兰与复合材料 过渡段,建立三维过渡模型,包含螺栓孔、预埋件等 细节特征。

2.2 材料属性定义

风机叶片的材料属性定义采用分层建模方法,基于 实验数据和材料手册对各构件进行属性赋值。蒙皮采用 玻璃纤维增强环氧树脂复合材料,定义双轴向织物的弹 性模量 Ex=45 GPa, Ey=12 GPa, 泊松比 µ xy=0.28, 剪切模量 Gxy=4 GPa。梁帽结构采用碳纤维单向带材, 纤维体积分数 65%,沿纤维方向弹性模量达 230 GPa, 垂直于纤维方向弹性模量 8 GPa。腹板和加强肋采用多 向夹层结构,芯层为 PVC 泡沫材料,密度 120 kg/m³, 压缩模量 80 MPa,剪切模量 30 MPa。面层采用±45° 玻璃纤维织物,通过定义铺层角度和厚度确定各层材 料的力学性能。根部金属法兰采用 42CrMo 钢,弹性 模量 210 GPa, 泊松比 0.3, 屈服强度 650 MPa。在 ANSYS Workbench 平台中建立材料库,将各向异性材料 的全部工程常数和强度参数输入系统,为后续结构分 析提供准确的材料数据支撑。

2.3 网格划分策略

风机叶片网格划分采用多区域混合网格技术,基于结构特征确定单元类型与尺寸。叶片蒙皮采用四节点Shell181壳单元,基准网格尺寸50 mm,前后缘曲率较大区域网格加密至20 mm。箱型梁结构选用八节点Solid185 实体单元,梁帽区域采用映射网格保证单元正交性,腹板使用结构化网格并在厚度方向设置3层单元^[3]。加强肋区域应用四面体自由网格,与主梁连接处局部加密。根部法兰采用二十节点Solid186高阶实体单元,螺栓孔周围网格尺寸控制在5 mm。网格质量控制方面,约束单元最大长宽比在3以内,雅可比系数大于0.85,扭转因子小于0.1。通过网格收敛性分析,最终确定总节点数约150万,单元数约120万,满足计算精度要求。

3 载荷工况分析

3.1 气动载荷计算

基于叶素动量理论和计算流体力学方法分析叶片 表面压力分布。根据 Navier-Stokes 方程:

 $\partial u / \partial t + (u \cdot \nabla)u = -1 / \rho \bullet \nabla p + v \nabla^2 u$

在额定工况下(风速12 m/s,空气密度1.225 kg/m³, 湍流强度15%),通过FAST软件计算得到叶片表面压 力系数分布。压力系数定义为:

$$Cp = (p - p\infty) / \frac{1}{2} \rho V^2)$$

计算显示 25% 叶片径向位置处压力系数最大(*Cp*, max=1.2)^[4]。变桨过程中(0°至 20°),单位展长的法向力和切向力为:

$$dFN = \frac{1}{2}\rho V^2 cCI(\alpha) dr$$
$$dFT = \frac{1}{2}\rho V^2 cCI(\alpha) dr$$

积分得到额定工况下单片叶片总推力80 kN,力矩 120 kN•m。气动载荷以节点力形式导入有限元模型:

$$\delta = [K]^{(-1)}[F(u)]$$

通过迭代求解流固耦合方程,获得结构变形响应, 为强度分析提供载荷输入,具体见图1。



3.2 重力载荷

重力载荷分析基于叶片的质量分布特征,通过有限元模型计算不同转动角度下的应力状态。单片叶片 总重量达到12吨,重力载荷沿叶片展向呈非均匀分布, 在最大弦长位置处线密度达到350 kg/m。重力载荷随 叶片旋转产生周期性变化,导致叶片根部承受交变弯 矩,最大弯矩值达到 580 kN•m。在叶片水平位置时, 重力载荷对叶片产生最大展向弯曲作用,通过箱型梁和 梁帽传递至根部。当叶片处于垂直位置时,重力载荷主 要产生面内弯曲效应,作用于腹板结构。由于叶片质量 较大,重力载荷引起的应力循环对结构疲劳寿命产生显 著影响。重力载荷的计算采用重力加速度 9.81 m/s², 在 ANSYS 中设置标准地球重力场。

3.3 离心力载荷

离心力载荷分析基于叶片高速旋转运动特性,在 额定工况下叶轮转速为15 rpm,产生显著的离心力效 应。离心力大小与转动半径和角速度的平方成正比, 在叶尖处达到最大值。通过 ANSYS Mechanical 平台建 立旋转坐标系,设置转动角速度1.57 rad/s,计算离 心力场分布。离心力载荷沿叶片径向分布,对根部产 生拉伸作用,最大拉伸力达到280 kN。这种拉伸作用 部分抵消了重力引起的弯曲效应,使叶片处于预应力 状态。在变速运行过程中,转速变化导致离心力大小 发生改变,与重力载荷共同作用形成复杂的应力场。 对于复合材料结构,离心力载荷主要由梁帽和箱型梁 承担,对材料界面粘接强度提出较高要求。在根部过 渡段,离心力通过预埋螺栓传递至法兰,产生剪切应力。

4 结构强度仿真结果分析

4.1 应力分布特征

结构强度仿真结果显示,风机叶片在多种载荷耦 合作用下呈现出复杂的应力分布特征。最大等效应力 出现在叶片根部与轮毂连接处,数值达到125 MPa,主 要集中在金属法兰与复合材料过渡段的连接区域^[5]。 沿叶片展向,应力呈现出明显的衰减趋势,在25%径 向位置处等效应力降至85 MPa。箱型梁结构承受主 要的弯曲载荷,梁帽区域产生显著的拉压应力。前缘 梁帽最大拉应力为180 MPa,后缘梁帽最大压应力为 165 MPa,均未超过材料许用应力。腹板在剪切载荷作 用下产生面内应力,最大剪应力值45 MPa,位于根部 区域。叶片蒙皮承受气动压力载荷,表面呈现双向应 力状态,最大主应力为55 MPa。

4.2 变形分析

有限元分析结果揭示了风机叶片在多重载荷作用 下的变形特征。叶片展向最大挠度达到2 850 mm,位 于叶尖处,主要由气动载荷引起的弯曲变形导致。变 形沿叶片展向呈非线性分布,在 70% 叶片径向位置处 变形量达到1 980 mm。叶片弯扭耦合变形显著,最大 П

扭转角2.1°出现在叶尖位置,扭转变形由气动力矩和 结构非对称性共同引起。箱型梁作为主承重构件,其 变形直接影响叶片整体刚度。前缘梁帽在拉伸载荷作 用下伸长0.15%,后缘梁帽在压缩载荷下产生-0.12% 应变。腹板承受剪切变形,导致截面出现翘曲,最大 剪切应变为0.28%。蒙皮在压力载荷作用下产生局部变 形,相邻加强肋之间最大挠度为35 mm。

4.3 模态分析

模态分析采用 Block Lanczos 方法提取叶片前 10 阶固有频率和振型。第一阶固有频率为 1.15 Hz,对应 展向弯曲振动模式,振型呈典型的悬臂梁特征。第二阶 频率 1.85 Hz,表现为面内弯曲振动。第三阶频率 2.72 Hz, 为扭转振动模式。高阶模态表现出弯扭耦合特征,振 型逐渐复杂化。通过 Campbell 图分析叶片固有频率与 转频的关系,评估共振风险。一阶固有频率与叶轮一 倍频和三倍频均有足够的频率裕度,避开了主要激振 源。模态分析还显示,箱型梁结构刚度分布合理,各 阶振型均匀分布在叶片展向。

5 结束语

通过CAE 仿真技术对风机叶轮进行结构强度分析, 揭示了叶片在各类载荷作用下的应力分布规律和变形 特征。研究发现叶片根部是应力集中区域,建议通过 采用复合材料过渡段设计、增加加强筋等方式提高其 结构强度。同时,基于模态分析结果,提出了避免叶 片共振的设计方案。这些研究成果可为大型风电机组 的结构设计和优化提供重要参考,对提升风电机组运 行可靠性具有重要的工程应用价值。

参考文献:

[1] 罗吉恩.煤矿通风机叶轮优化设计与实践应用研究[]. 机械管理开发,2024,39(07):142-144.

[2] 张鹏. 焦化产品回收厂离心式风机叶轮结构仿真与 优化分析 []]. 矿业装备,2023(08):202-203.

[3] 范旭明,李策策,王颖剑,等.基于概率密度演化理论的 风机叶轮结构时变可靠度分析[J].机械强度,2023,45(02):366-372.

[4] 贾世俊,梁英. 乏气风机叶轮结构仿真及优化分析[]]. 风机技术, 2022,64(S1):90-93.

[5] 徐珊.80S型除尘喷雾机风送系统流场分析及结构 优化[D]. 湘潭:湘潭大学,2022.