文章编号: 1672 - 3317 (2023) 08 - 0073 - 07

# 高速离心泵叶轮试验模态分析及优化

王彦伟,任岩丛,李育房\*

(武汉工程大学 化工装备强化与本质安全湖北省重点实验室, 武汉 430205)

摘 要:【目的】研究不同前、后盖板曲率半径对高速离心泵叶轮固有频率的影响,为叶轮的合理设计提供科学依据。 【方法】采用数值模拟方法,首先得到叶轮前6阶固有频率,其次对3种不同前、后盖板曲率半径的叶轮进行模态 分析,得到叶轮前6阶模态频率。【结果】叶轮前6阶固有频率随叶轮前盖板曲率半径增加而增加,半径从10 mm 增大到14 mm 时,第4阶固有频率变化最大,固有频率增加10%;增大叶轮后盖板曲率半径对叶轮固有频率影响 很小,半径从20 mm 增大到30 mm 时,固有频率降低0.18%。【结论】适当的增加叶轮前盖板曲率半径有利于提高 离心泵叶轮的模态频率,提高其动态特性。

关键词: 离心泵; 叶轮; 振动特性; 数值模拟; 模态分析 中图分类号: TH311 文献标志码: A doi: 10.13522/j.cnki.ggps.2022386

OSID:

王彦伟,任岩丛,李育房. 高速离心泵叶轮试验模态分析及优化[J]. 灌溉排水学报, 2023, 42(8): 73-79. WANG Yanwei, REN Yancong, LI Yufang. Experimental Study and Optimization of the Impeller in High-speed Centrifugal Pump[J]. Journal of Irrigation and Drainage, 2023, 42(8): 73-79.

## 0 引 言

【研究意义】高速离心泵的转速一般大于3 600 r/min,与普通离心泵相比具有扬程高、体积小、质量 轻、结构紧凑等一系列优点,在农业灌溉、工业生产 等领域被广泛地使用<sup>[1]</sup>。叶轮作为离心泵中唯一运动 的部件,经常在较高的转速下进行工作,会受到各种 预应力的作用,从而发生剧烈振动引起共振,使叶轮 发生疲劳断裂<sup>[2]</sup>。为了提高离心泵叶轮结构的可靠性, 设计中首先会对叶轮进行模态分析,通过分析叶轮结 构的模态特性获得固有频率,对于预防结构破坏、优 化结构具有指导性意义<sup>[3]</sup>。

【研究进展】国内外许多学者<sup>[4-6]</sup>对离心泵叶轮 模态分析做了很多研究,对离心泵叶轮的设计,预防 叶片因共振产生疲劳断裂具有指导性意义。 Paramasivam等<sup>[7]</sup>为了降低离心式叶轮中的噪声,设计 了导向叶片,取代最初用于所选离心风机的扩散叶片。 用这种方式间接增大了叶轮的固有频率,降低了噪声。 Sun等<sup>[8]</sup>采用流固耦合的方法得到流体泵在水中的固

E-mail: ywwang.cad@gmail.com

有频率,分析了各阶模式的分布情况,发现在水体中 由于振动会引起叶轮固有频率降低。陈涛等<sup>[9]</sup>通过 ANSYS仿真与LMS实验分析对比了压气机叶轮在自 由、固定和原装3种方式的固有频率不同,发现叶轮 固定式支撑时固有频率最高,为叶轮逆向造型提供了 依据。李吉等<sup>[10]</sup>为避免风机叶轮共振的发生,给叶轮 添加预应力状态,并与叶轮处于自由状态下的固有频 率进行对比,结果表明,预应力作用下叶轮更能准确 反应风机叶轮实际工况。叶福民等[11]利用有限元软件 对不同材料离心风机的转子固有频率和振型进行对 比分析,结果表明,采用混合材料的离心风机转子与 单一材料的离心风机转子相比性能更好,不会发生共 振。杨晋萍等[12]将叶轮对称布置和非对称布置的各阶 固有频率进行对比分析,结果表明,二者之间的固有 频率相差无几,但是叶轮采用对称布置,会使离心泵 工作更加稳定,在实际应用中具有一定的指导意义。 王学谦等[13]将有限元仿真模态和试验模态分析有机 的结合起,对叶轮自由状态下的前六阶固有频率和振 型进行对比分析,结果表明二者之间的固有频率相对 误差在10%以内。周岭等[14]增强多级离心泵叶轮和壳 体进出口处以及出口端盖处刚度,有效避免共振; Huang等<sup>[15]</sup>为研究涡轮泵转子共振情况,提出涡轮泵 叶片模型简化的方法,并将改进前后的转子叶片分别 进行模态试验,有效避免共振。Oza等<sup>[16]</sup>将离心泵叶 轮在仿真软件计算出的模态结果与试验测试得到的 模态结果进行对比分析,从而验证有限元模型的正确 性。Mohammadzadeh等<sup>[17]</sup>将离心泵转子模型离散化

收稿日期: 2022-07-13 修回日期: 2023-04-07 网络出版日期: 2023-05-15 基金项目: 国家自然科学基金项目(51375186); 湖北省教育厅重点科研 项目(D20161506); 湖北省教育厅科学技术研究计划指导性项目 (B2021085); 化工装备强化与本质安全湖北省重点实验室开放研究基金 资助课题(2021KA03)

作者简介: 王彦伟(1975-),男。教授,主要从事离心泵结构优化、机电一体化设备与技术及其滚动轴承设计与分析等方面研究。

通信作者: 李育房(1991-),男。博士,主要从事水下生产系统设计与分析、水下连接器密封等方面研究。E-mail:yufangli@wit.edu.cn

<sup>©《</sup>灌溉排水学报》编辑部,开放获取CC BY-NC-ND协议

为适量梁单元模型,通过拉格朗日法和有限元法获得 的运动全阶方程,用各种液压设计因素对转子进行综 合模态分析避免共振。Zeng等<sup>[18]</sup>在离心泵叶轮上采用 非定常CFD、模态分析和谐波响应分析组成的共振风 险评估方法,仿真结果与试验结果的对比进行验证, 误差在11%以内。证明了共振风险评估方法在实际工 程中具有判断共振工作点和破坏性的潜力。

【切入点】总体来看,国内外学者对离心泵模态 特性有很多研究工作,但对叶轮的动态性能优化方面 研究较少。很多学者仅仅将叶轮由仿真软件计算出的 模态结果与试验测试得到的模态结果进行分析,对 叶轮结构参数优化很少。【拟解决的关键问题】本文 选择叶轮前盖板曲率半径和后盖板曲率半径 2 个参 数<sup>[19]</sup>作为影响叶轮振动特性的敏感参数进行优化。选 择这 2 个参数的原因在于:这 2 个参数不仅对叶轮重 量影响较小,而且改变这 2 个参数对泵的水力性能 (流量、扬程)影响也不大。但从叶轮结构而言,这 2 个参数的改变可以改变叶轮的刚度,从而影响叶轮 的振动频率等动态特性。

## 1 理论基础

本文求解叶轮处于自由状态下的固有频率和振型,不考虑阻尼的影响。因此该运动方程为<sup>[14]</sup>:

$$[M]\{\ddot{U}\}+[K][U]=\{0\}, \qquad (1)$$

式中: [*M*]、{*Ü*}、[*K*]和[*U*]分别为结构质量矩阵、节 点加速度矢量、结构刚度矩阵和节点位移矢量。假设 上式中的解为简谐函数,表示为:

$$\{U\} = \{\varphi\}_i \cos \omega_i t, \qquad (2)$$

式中: {*q*}为第 *i* (*i*=1,2,3, …, *n*)阶模态振型对应的特征向量; *ω*<sub>i</sub>为简谐运动角频率(d/s); *t* 为时间(s)。 将式 (2)代入式 (1),得式 (3):

$$([K]-\omega^2[M])\{\varphi\}_i=\{0\}_{\circ}$$
 (3)

此特征方程包含一系列相似的关于特征向量的 方程,由于在自由振动状态下的系统各节点振幅不可 能全部为0,所以上式中的系数行列式等于0,即:

$$\det \mid K - \omega_i^2 M \mid = 0. \tag{4}$$

其中 $\omega_i^2 = \lambda_i$ ,对每一个特征值 $\lambda_i$ 都有一个特征向 量{ $\varphi$ }*i*使得行列式(4)成立。通过式 $f_i = \omega_i/2\pi$ 即可 求得结构的各阶固有频率 $f_i$ ;特征向量{ $\varphi$ }*i*即可表示 第*i*阶振型。

ANSYS 软件中关于模态提取的方法提供了很多, 其中兰佐斯法(Lanczos)法在实际工程中应用最为 广泛。其常用于壳体单元模型,能够提取多阶模态, 范围较为广泛。

## 2 离心泵叶轮模态分析

#### 2.1 离心泵模型参数

本文选取 Q25H52 型高速离心泵中的叶轮进行研 究,Q25H52 型高速离心泵和叶轮如图 1 所示。



图 1 Q25H52 型高速离心泵和叶轮

Fig.1 Q25H52 type high speed centrifugal pump and impeller

Q25H52 型高速离心泵设计参数如下:设计流量  $Q=25 \text{ m}^3/\text{h}$ ;转速 n=6 600 r/min;介质密度  $\rho=1$  200 kg/m<sup>3</sup>;设计扬程 H=52 m。叶轮设计主要参数如下: 叶片数 Z=6,叶轮外径  $D_2=100 \text{ mm}$ ,叶轮前盖板曲率 半径  $r_q=10 \text{ mm}$ ,叶轮后盖板曲率半径  $r_h=20 \text{ mm}$ 。运 用 Pro/E 软件对离心泵叶轮进行三维实体建模,其叶 轮材质性能参数如表 1 所示。

表1 叶轮材质性能参数

Table 1 Impeller material	performance parameters
参数	数值
杨氏模量/GPa	200
密度/(kg m <sup>-3</sup> )	4 620
泊松比	0.36
屈服强度/MPa	800
	A 1.1 1 A

## 2.2 叶轮计算模型及网格无关性检验

利用 Workbench 软件对离心泵叶轮进行网格划 分,划分模式采取四面体网格方式,因为网格划分及 其后续求解会占用计算的大量资源,所以网格单元大 小采取4种方案,即0.5、1、2、3mm,划分后每种 方案对应的网格节点和单元数目如表2所示。

表 2 4 种不同尺寸的网格节点和单元数目

Table 2 Four different sizes of grid nodes and number of elements

方案	节点数目	单元数目
1	855 339	503 154
2	210 272	121 587
3	63 529	35 908
4	52 056	29 601

分别对 4 种方案进行叶轮前 6 阶自由模态求解, 得出对应每阶固有频率,对每种方案得出的固有频率 进行单位化计算,叶轮前 6 阶频率除以最终收敛频率 得出单位化的固有频率。从图 2 可看出,在节点数目 达到 200 000 以上时,折线逐渐收敛到 1,这说明叶 轮固有频率受网格节点密度的影响越来越小,故本文 考虑计算结果的准确性及其计算资源状况选取方案 2 为最终方案,叶轮网格单元尺寸为 1 mm,单元数目 为121 587,节点数目为210 272,图3 为叶轮网格模型。



图4 自由状态下叶轮前6阶振型

Fig.4 Impeller front 6th order formation in the free state

从图 4 可知,叶轮第 1、第 2 阶振型相同,其振动方向相互垂直,最大变形发生在进口处和出口处,第 5、第 6 阶振型相同,其振动方向为二侧摆动,最大变形发生在叶轮轴连接处和出口处,第 3 阶振型为叶轮沿轴向上下振动,变形量由叶轮中心沿着半径方向越来越大,在出口处达到最大,第 4 阶振型为叶轮出口处沿轮毂处扭转振动,其方向相互垂直,最大变形发生在叶轮出口处。

## 2.4 叶轮模态试验

## 2.4.1 试验模态分析原理

本文被测结构为小型叶轮,故选用锤击激励法测 试。进行锤击试验时,首先用 PCB 力锤锤击叶轮, 安装在叶轮上的力传感器和加速度传感器会产生信 号,传输至集成振动测试系统内处理,得到传递函数, 通过数据传输至 LMS Test Lab 软件进行模态的分析 以及处理,最后通过曲线拟合得到频谱图以及被测结

构的模态参数。原理图如图 5 所示。





#### 2.4.2 试验仪器设备

本次试验软件部分采用比利时 LMS Test Lab 模态分析软件,该软件用于解决振动噪声试验,将多 通道数据采集与试验、分析结合起来,其组成部分 如图 6 所示,分别为集成振动测试系统设备、PCB 力锤和 PCB 三向传感器。 试验时为了保证叶轮处于自由状态,即无约束、 无载荷状态,采用软绳将叶轮悬挂于支架上,如图 7 (a)所示,选用软绳的目的是因为其刚度远小于叶 轮刚度,避免对测试产生干扰,使测出来的固有频率 差别较大。固定好叶轮位置,将 PCB 三向传感器通 过胶水粘到叶轮响应测试点上,该测点应能充分反映 试件整体结构振动特性,因此该测试点选择在叶轮前 盖板中心位置,如图 7 (b)所示。锤击测试点的位 置直接影响叶轮的固有频率,本次试验中锤击点在叶 轮的前盖板、叶片和后盖板 3 部分进行布置,如图 7 (b)、图 7 (c)所示。其中把前盖板平均分为 2 圈, 每一圈布置 6 个点;由于受到叶片结构的限制,叶片 的进口和中部位置即使布点也无法敲击到,因而仅在



(a) 集成振动测试系统设备



提高信噪比。

(b) PCB 力锤图 6 试验设备

Fig.6 Diagram of experimental equipment



每个叶片出口位置布置1个点;叶轮后盖板上在各叶

片出口对应垂直位置上分别布置1个点,这样可以更

准确测量叶轮固有频率。若选择别的位置,会导致结

果测量变小或不好进行锤击。用记号笔标定这些锤击

点,在锤击过程中,锤击的作用力要始终垂直于被测 点的表面,如果偏离该方向会使测量值变小。且锤击

力度不可太大,要保证锤击后叶轮不会发生剧烈震动,

力度过大会超出力传感器感应范围,会使测量值偏大, 该力传感器灵敏度为10 mv/g;力度过小传感器测量

数值减小导致测量值变小。为了提高锤击结果的准确

性,采用对每个测试点连续锤击五次方法,而后对五

次的锤击结果做线性平均处理,得到最佳锤击结果,

(c) PCB 三向传感器



(a) 叶轮悬挂方式



(b)前盖板锤击测试点和传感器位置 图 7 叶轮悬挂方式及测试点位置



(c) 叶片及后盖板锤击测试点

Fig.7 Impeller suspension method and test point position

本文锤击叶轮结束后,为准确得到模态参数,采 取 Ploy Max 法<sup>[20]</sup>对得到的频响函数信号进行数据处 理,结果如图 8 所示。为更加直观地看出叶轮各阶模 态的固有频率数值<sup>[13]</sup>,将其中频响函数信号最为清晰 的一条单独提取出来与有限元仿真结果进行对比,具 体频率响应函数曲线如图 9 所示。由图 9 可知,叶轮 固有频率分别为 5 489.3、8 016.5、9 157.2、10 024.6 Hz。 2.5 计算模态与试验模态比较分析

如表 3 所示为叶轮的前 6 阶计算模态与试验模态比较结果。由于在模态试验时使用的叶轮存在加工 误差以及试验中人为每次锤击叶轮的作用力大小、方向以及位置都会对试验结果产生一定误差,因此计算 固有频率和试验固有频率之间会存在一定的误差。最 后通过反复多次试验,试验各阶固有频率保持相对稳 定,其中最大误差处位于第4阶固有频率,误差值达 到了5.12%,但其余阶次固有频率误差都在2%以下, 由此可说明本文所建立的叶轮模型比较准确,计算模 态仿真模拟结果是可靠的。



图 8 Poly Max 法频响函数结果稳态图 Fig.8 Poly Max normal frequency response function result steady-state plot



恚	3	叶松计	貧困	有频	密和	计验	固有	龂盔	仕里	比较
x	2	1 46 1	エロ	711 228	-T-11-	MU JU	E 11	2X T	~¤ /\	1072

 Table 3
 Comparison of impeller calculation natural

 fracuency and test natural fracuency results

frequency and test natural frequency results						
阶次	计算固有频率/Hz	试验固有频率/Hz	误差/%			
1	5 543.1	5 489.3	0.97			
2	5 543.4	5 489.3	0.98			
3	8 170.8	8 016.5	1.89			
4	9 651.8	9 157.2	5.12			
5	10 193	10 024.6	1.65			
6	10 195	10 024.6	1.67			

## 3 优化设计分析

本文提出了叶轮的2种优化方式,即增大叶轮前、 后盖板曲率半径,从而改变叶轮的固有频率,使其错 开作用在叶轮上的工作频率,防止产生共振引起叶轮 疲劳断裂。2个参数在叶轮中的具体位置如图10所示。



图 10 叶轮前盖板曲率半径 r<sub>q</sub>和后盖板曲率半径 r<sub>h</sub> Fig.10 The front cover curvature radius r<sub>q</sub> and the rear cover curvature radius r<sub>h</sub>

#### 3.1 改变前盖板曲率半径对叶轮振动特性的影响

对于前盖板曲率半径,在其他参数不变的条件下,将前盖板曲率半径设置为10、12 mm 和14 mm。将模型导入ANSYS Workbench 中进行模态分析。图11 是3 种不同前盖板曲率半径叶轮的模态频率对比图。由图11 可知,增大前盖板曲率半径,可以引起叶轮各阶次固有频率的上升。前盖板曲率半径由10 mm 增大到12 mm 时,各阶次固有频率涨幅不大;当前盖板曲率半径由10 mm 增大到14 mm 时,各阶次固有频率涨幅

大幅增大,最大处为第4阶固有频率,增大10%。如 图 10 所示,从叶轮结构的角度来讲,前盖板曲率半径 前端与叶轮进口直径相连,后端与一条斜边相连,增 大前盖板曲率半径,会提高前盖板支撑性,提高叶轮 刚性,由式(4)可得,[K]增大,*a*;会增大,从而引 起频率的增大。因此要想提高叶轮刚度,增大固有频 率,可以适当增大叶轮的前盖板曲率半径。



#### 3.2 改变后盖板曲率半径对叶振动特性的影响

对于后盖板曲率半径,在其他参数不变的条件下, 将后盖板曲率半径设置为 20、25 mm 和 30 mm。将模 型导入 ANSYS Workbench 中进行模态分析对比。图 12 是 3 种不同后盖板曲率半径叶轮的模态频率对比图。



Fig.12 Modal frequency of impellers with different curvature radii of the back cover

由图 12 可知,增大后盖板曲率半径,叶轮各阶 次固有频率基本保持不变。说明增大后盖板曲率半径 对叶轮固有频率影响不大,但是增大后盖板曲率半径 经常用在叶轮加工中。由图 10 可以看出,与后盖板 相连接的是一个直边,继续增大半径,整体结构变化 不大,对其刚性影响不是很大,因此频率变化不大。 一般情况下,叶轮的后盖板曲率半径越大,铸造更加 容易。因此为了提高叶轮的加工工艺性,可以适当地 加大叶轮的后盖板曲率半径,但是对于叶轮固有频率 影响不大。

## 4 讨论

高速离心泵应用于高速场合,会受到外界激振源 影响,结构容易产生共振。为提高叶轮固有频率,防 止共振,国内外学者做了很多研究。有学者<sup>[13,16]</sup>对自 由状态下的叶轮进行有限元仿真模态和试验模态分 析,验证了数值模拟的准确性,但未对叶轮结构参数 进行优化分析。石勇强等<sup>[21]</sup>通过增加叶片厚度、在叶 轮前盖板处加筋和增加叶片数量来提升叶轮模态频 率,结果得出,3种方法均可增大叶轮模态频率,其 中在叶轮前盖板处加筋对叶轮模态频率影响最大。袁 建宝等<sup>[22]</sup>对离心压缩机叶轮后盖板 6 个重要结构参 数进行优化设计,优化之后降低后盖板曲率半径,叶 轮质量降低 16.1%,最大等效应力降低 18.5%,但是 叶轮模态频率基本不变。

上述学者研究结果表明,叶轮前盖板加筋、叶片 数量及叶片厚度参数对其模态频率有较大影响,其本 质是通过提高叶轮刚度从而提高模态频率。但这些方 法在实际应用中不易加工,成本较高。本文选择一种 简单且成本较低的方法,通过增大叶轮前盖板曲率半 径,提高前盖板刚度,从而提高叶轮固有频率且更易 加工。

对于叶轮后盖板上的结构参数,本文仅研究后盖 板曲率半径对叶轮模态频率的影响。经学者研究发现, 后盖板其他结构参数对叶轮模态频率的影响较小。但 通过优化这些结构参数的方式,可以降低叶轮的质量 并减小最大等效应力。

因此,为提高叶轮模态频率,可以适当增大叶轮 前盖板的曲率半径,同时适当减小叶轮后盖板的曲率 半径,以实现更合理的结构设计。

## 5 结 论

 1)对叶轮进行了仿真自由模态分析与试验模态 分析,发现试验模态与仿真计算结果基本一致,证明 仿真模拟结果是可靠的。该测试方法可用于离心泵叶 轮振动特性研究,可靠性高,为解决旋转机械的共振 进行试验测试提供实践参考。

2)根据仿真软件的模态结果分析,在保证其他 参数都不变的情况下:增大叶轮前盖板曲率半径,叶 轮的前 6 阶固有频率皆会升高,当前盖板曲率半径从 10 mm 增加到 14 mm 时,其中变化最大的为第 4 阶 固有频率,增加为 10%;增大叶轮后盖板曲率半径, 叶轮的前 6 阶固有频率皆会降低,但是降低的并不明 显,当后盖板曲率半径从 20 mm 增大到 30 mm 时, 固有频率仅仅降低 0.18%。

3)为更好设计离心泵叶轮,可以选择增大叶轮

前盖板曲率半径,从而增加叶轮的固有频率,有效地 避免共振。同时,可以将离心泵效率、扬程和模态作 为目标,以叶轮前盖板曲率半径、叶片出口角、叶片 包角、叶轮进口直径等一系列优化参数建立统一函数 关系式,运行求解得出各参数最优值,既提高叶轮的 固有频率,又提高叶轮的水力性能。

(作者声明本文无实际或潜在的利益冲突)

#### 参考文献:

 罗旭,石建伟,王兴林,等.低比转速离心泵叶轮径向力特性研究[J]. 水力发电,2020,46(12):79-83.

LUO Xu, SHI Jianwei, WANG Xinglin, et al. Research on radial force of low specific speed centrifugal pump impeller[J]. Water Power, 2020, 46(12): 79-83.

 [2] 杨建. 基于 ANSYS 的离心压气机叶轮振动特性分析[D]. 大连: 大连 理工大学, 2011.
 YANG Jian. Vibration characteristics analysis of centrifugal compressor

impeller based on ANSYS[D]. Dalian: Dalian University of Technology, 2011.

- [3] 梁君,赵登峰. 模态分析方法综述[J]. 现代制造工程, 2006(8): 139-141.
   LIANG Jun, ZHAO Dengfeng. Summary of the model analysis method[J]. Modern Manufacturing Engineering, 2006(8): 139-141.
- [4] HU Y, CHEN W J, CHEN Y F, et al. Modal behaviors and influencing factors analysis of inflated membrane structures[J]. Engineering Structures, 2017, 132: 413-427.
- [5] ZOU Q, LI Z N, WU H H. Modal analysis of trough solar collector[J]. Solar Energy, 2017, 141: 81-90.
- [6] 姜世杰,张一晗,史银芳,等.离心压缩机叶轮振动特性实验研究与 仿真分析[J]. 机械设计与制造, 2020(5): 19-22. JIANG Shijie, ZHANG Yihan, SHI Yinfang, et al. Experimental research and simulation analysis of impeller vibration characteristics of centrifugal compressor[J]. Machinery Design & Manufacture, 2020(5): 19-22.
- [7] PARAMASIVAM K, RAJOO S, ROMAGNOLI A. Suppression of tonal noise in a centrifugal fan using guide vanes[J]. Journal of Sound and Vibration, 2015, 357: 95-106.
- [8] SUN Y, WU D L, JIANG T, et al. Modal analysis on impeller rotor of the axial flow pump based on fluid-structure interaction[J]. IOP Conference Series: Earth and Environmental Science, 2019, 376: 012 023.
- [9] 陈涛, 方亮. 压气机叶轮的逆向重建及其模态分析[J]. 机械设计与 制造, 2019(1): 202-204.
   CHEN Tao, FANG Liang. Reverse reconstruction and modal analysis of compressor impeller[J]. Machinery Design & Manufacture, 2019(1): 202-204.
- [10] 李吉,于向蕾,林祥华. 预应力对风机叶轮模态的影响[J]. 大连大学 学报, 2015, 36(6): 25-27, 50.
  LI Ji, YU Xianglei, LIN Xianghua. Prestress effects on impeller modal of a fan[J]. Journal of Dalian University, 2015, 36(6): 25-27, 50.
- [11] 叶福民,赵海东,陈石.采用混合材料的离心风机转子的模态分析[J]. 江苏科技大学学报(自然科学版), 2015, 29(3): 256-260.
  YE Fumin, ZHAO Haidong, CHEN Shi. Centrifugal fan rotor modal analysis using mixed materials[J]. Journal of Jiangsu University of Science and Technology (Natural Science Edition), 2015, 29(3): 256-260.
- [12] 杨晋萍, 贡毅超, 高红斌. 叶轮不同布置形式的两级泵模态分析[J]. 矿山机械, 2017, 45(7): 11-16.

YANG Jinping, GONG Yichao, GAO Hongbin. Model analysis on two-stage pump with various impeller layout modes[J]. Mining & Processing Equipment, 2017, 45(7): 11-16.

- [13] 王学谦,黄思,张雪娇,等.单级离心泵叶轮在干式状态下的模态分析及试验研究[J].中国农村水利水电,2017(11):185-188,193.
  WANG Xueqian, HUANG Si, ZHANG Xuejiao, et al. A modal analysis and experimental study of single stage centrifugal pump impeller in a dry state[J]. China Rural Water and Hydropower, 2017(11): 185-188, 193.
- [14] 周岭, 侯云鹤, 王伟, 等. 基于 LMS Virtual. Lab 的多级离心泵数值 模态分析[J]. 流体机械, 2017, 45(6): 21-25.
   ZHOU Ling, HOU Yunhe, WANG Wei, et al. Numerical modal analysis of multistage centrifugal pump based on LMS Virtual. Lab software[J].
   Fluid Machinery, 2017, 45(6): 21-25.
- [15] HUANG Z Y, HAN B C, LE Y. Modeling method of the modal analysis for turbomolecular pump rotor blades[J]. Vacuum, 2017, 144: 145-151.
- [16] OZA M N, SHAH D S. Theoretical and experimental modal analysis of centrifugal pump radial flow impeller[J]. IOP Conference Series: Materials Science and Engineering, 2020, 992(1): 012 003.
- [17] MOHAMMADZADEH M, ARBABTAFTI M, SHAHGHOLI M. Dynamic analysis of slender rotor of vertically suspended centrifugal pumps due to various hydraulic design factors[J]. Archive of Applied Mechanics, 2019, 89(2): 245-276.
- [18] ZENG Y S, LI N, WANG C Y, et al. Resonance risk assessment method

on a storage pump's centrifugal impeller by considering the hydrodynamic damping ratio[J]. Engineering Applications of Computational Fluid Mechanics, 2022, 16(1): 2 176-2 190.

- [19] 郝治邦,杨中强.前后盖板长度对离心泵外特性与非定常特性的影响[J].灌溉排水学报,2017,36(8):46-52.
  HAO Zhibang, YANG Zhongqiang. Analysis of the influence of the length of the hub and shroud in centrifugal pump on performance of the pump under unsteady flow condition[J]. Journal of Irrigation and Drainage, 2017, 36(8):46-52.
- [20] PEETERS B, VAN DER AUWERAER H, GUILLAUME P, et al. The PolyMAX frequency-domain method: A new standard for modal parameter estimation?[J]. Shock and Vibration, 2004, 11(3/4): 395-409.
- [21] 石永强, 王维民, 宁喜, 等. 离心压缩机叶轮振动特性仿真及试验研究[J]. 风机技术, 2012, 54(5): 27-30, 43.
  SHI Yongqiang, WANG Weimin, NING Xi, et al. Development of parameterized design programme for centrifugal compressor T type impeller[J]. Compressor, Blower & Fan Technology, 2012, 54(5): 27-30, 43.
- [22] 袁建宝, 霍文浩, 蒋立君, 等. 离心压缩机叶轮结构优化设计[J]. 风机 技术, 2020, 62(1): 52-57.
   YUAN Jianbao, HUO Wenhao, JIANG Lijun, et al. Optimal design of centrifugal compressor impeller structure[J]. Chinese Journal of

Turbomachinery, 2020, 62(1): 52-57.

# Experimental Study and Optimization of the Impeller in High-speed Centrifugal Pump

### WANG Yanwei, REN Yancong, LI Yufang\*

(Key Laboratory of Chemical Equipment Enhancement and Intrinsic Safety, Wuhan Institute of Technology, Wuhan 430205, China)

**Abstract:** 【Background and Objective】 Fatigue fracture has become a major cause of failure in centrifugal pump impellers due to their operation at high speeds. Excessive speed leads to various prestresses, resulting in severe vibrations, resonance, and ultimately fatigue fracture of the impeller. This study aims to investigate the influence of different curvature radii of the front and rear covers on the natural frequency of high-speed centrifugal pump impellers. The findings provide a scientific basis for the optimal design of the impellers. 【Method】 The numerical simulation method is employed to determine the natural frequencies of the first six orders of the impeller. Modal analysis is then performed on impellers with varying curvature radii of the front and rear cover plates. A comparison chart of the modal frequencies of the first six orders is generated. 【Result】 The natural frequency of the impeller increases with an increase in the radius of curvature of the front cover. Specifically, when the radius increases from 10 mm to 14 mm, the natural frequency of the fourth order experiences the most significant change, increasing by 10%. On the other hand, increasing the radius of curvature of the rear cover has minimal effect on the impeller's natural frequency, with a decrease of only 0.18% observed when the radius increases from 20 mm to 30 mm.

**C**Onclusion **]** Increasing the radius of curvature of the front cover of the impeller can effectively raise the modal frequency of the centrifugal pump impeller and improve its dynamic characteristics.

Key words: centrifugal pump; impeller; vibration characteristics; numerical simulations; modal analysis

责任编辑:赵宇龙