DOI:10.11918/j.issn.0367-6234.2017.01.027

# 完全湍流剪切层对圆柱涡激振动特性的影响

王军雷<sup>1,2</sup>,吴金星<sup>1</sup>,丁 林<sup>2</sup>,任保增<sup>1</sup>

(1.郑州大学 化工与能源学院,郑州 450001;2.低品位能源利用技术及系统教育部重点实验室(重庆大学),重庆 400044)

摘 要:为研究完全湍流剪切层(2×10<sup>4</sup>~4×10<sup>4</sup>< Re < 1×10<sup>5</sup>~2×10<sup>5</sup>)下雷诺数对涡激振动动态响应的影响,在 OpenFOAM 平 台下采用有限体积法求解雷诺平均 Navier-Stokes 方程和 Spalart-Allmaras 一方程湍流模型,采用二阶范德波尔方程描述二维 圆柱体涡激振动,对完全湍流剪切层下的圆柱绕流涡激振动进行数值计算,分析涡激振动的振幅、频率特性,并在 Williamson-Roshko(W-R)图谱中分析旋涡尾迹脱落模式.结果表明:在相同折减速度下提升雷诺数时,圆柱振幅会显著增大,最大振动振 幅值高于自由剪切层过渡旋涡区结果及修正 Griffin 图谱结果.雷诺数对提高圆柱的涡激振动振幅和同步区的范围具有决定 性作用,在完全湍流剪切层中,当提升阻尼参数 (α≥0.38)时,涡激振动的上部分支消失,振动频率出现"阶跃". 关键词:涡激振动;质量阻尼比;流固耦合;旋涡脱落;湍流剪切层

中图分类号: TH212; TH213.3 文献标志码: A 文章编号: 0367-6234(2017)01-0178-06

# Investigation on the cylinder's vortex-induced vibration under TrSL3

WANG Junlei<sup>1,2</sup>, WU Jinxing<sup>1</sup>, DING Lin<sup>2</sup>, REN Baozeng<sup>1</sup>

(1.School of Chemical Engineering and Energy, Zhengzhou University, Zhengzhou 450001, China; 2. Key Laboratory of Low-grade Energy Utilization Technologies and Systems (Chongqing University), Ministry of Education, Chongqing 400044, China)

Abstract: To study the dynamic response of vortex-induced vibration under different  $\alpha$  in TrSL3 (Transition of shear layer,  $2 \times 10^4 - 4 \times 10^4 < Re < 1 \times 10^5 - 2 \times 10^5$ ), the finite-volume method is used to resolve the turbulence model of the Reynolds-averaged Navier-Stokes equation and the Spalart-Allmaras equation on the basis of OpenFOAM together with the Van Der Pol second-order equation describing the two-dimensional vortex-induced vibration of cylinder. The oscillating amplitude, frequencies and the vortex shedding structures are analyzed in detail. The initial, upper and lower branches of the synchronization phenomenon in vortex-induced vibration are captured. The results show that, the amplitude in present work is higher than that in TrSL2 and modified Griffin plot when evaluate Reynolds number under the same reduced velocity. Reynolds number plays a key role in elevating the oscillating amplitude and the synchronization range under TrSL3. The vortex-induced vibration misses upper branch and enter into the lower branch directly from initial branch in the case of high mass-damping ratio ( $\alpha \ge 0.38$ ), phase step occurs in oscillating frequency.

Keywords: vortex-induced vibration; mass-damping ratio; fluid-structure interaction; vortex shedding; transition of shear layer

圆柱绕流是流体力学研究中经典的自然现象, 同时也是流场配置最为基本的钝体绕流形式.在绕 流现象发生时,圆柱会在交替的旋涡脱落作用下受 到周期性激振力从而发生涡激振动(vortex-induced vibration,简称 VIV)<sup>[1-3]</sup>.若钝体的涡激振动频率与 其固有频率较为接近,则振动频率会被锁定,当继续 提高流速时,圆柱振幅增大而振动频率基本保持稳 定,此为同步性(锁定)现象.Bearman 等<sup>[4]</sup>和 Feng<sup>[5]</sup>通过风洞实验和水槽圆柱绕流实验研究了圆 柱绕流的同步性现象.其中 Bearman 发现同步性现

作者简介: 王军雷(1988—),男,博士,讲师

象按其振幅大小及频率锁定情况分为初始分支、上 部分支和下部分支3个阶段;Feng首次在风洞实验 观测到了上部分支消失的现象.在工程应用中,"锁 振"往往被作为有害的自然现象需要预测和消除, 近年来却出现了利用锁振现象进行能量收集的研究 工作<sup>[6-9]</sup>.

Zdravkovich<sup>[10]</sup> 定义了光滑圆柱绕流在不同雷 诺数 ( $Re = ud/\nu, u$  为来流速度,l 为圆柱直径, $\nu$  为流 体运动黏度)下的 15 个分支,并且将亚临界区域划 分为 5 个区域:基于剪切层过渡理论的有 3 个区域, 分别 是 自 由 剪 切 层 过 渡 区 旋 涡 发 展 (TrSL1/ Transition of shear layer 1, 300~500< $Re < 1 \times 10^{3} \sim 2 \times 10^{3}$ )、自由剪切层过渡旋涡(TrSL2,  $1 \times 10^{3} \sim 2 \times 10^{3} < Re < 2 \times 10^{4} \sim 4 \times 10^{4}$ )和完全湍流剪切层 (TrSL3,  $2 \times 10^{4} \sim 4 \times 10^{4} < Re < 1 \times 10^{5} \sim 2 \times 10^{5}$ ). 在

收稿日期: 2015-11-10

基金项目:国家自然科学基金青年项目(51606171); 低品位能源利用技术及系统教育部重点实验室开放基金 (LLEUTS-201610)

通信作者: 吴金星, wujx@ zzu.edu.cn

TrSL2 内,流动剪切层开始从层流过渡到湍流. Williamson 等<sup>[11]</sup>综述了近十年来低雷诺数圆柱绕流 涡激振动的主要成果. Govardhan 等<sup>[12]</sup>发现 Re 在 4 500左右时,圆柱涡激振动的振幅是 Re 的函数. Khalak 等<sup>[13]</sup> 发现在 Re 为 5×10<sup>3</sup>~8×10<sup>3</sup>范围内系统 的升力系数随雷诺数提高而提高,并发现在同步现 象产生时,出现两个或3个分支与阻尼参数 $\alpha$  =  $(m^* + C_a)\xi(\xi 是量纲一阻尼比, C_a 是附加质量系$ 数,圆柱  $C_a = 1$ )有重要关系. Govardhan 发现:是否 出现两个分支除了受 α 影响之外,还受到雷诺数范 围的影响. 然而,其计算 Re 值较低,不能用于判定高 雷诺数下是否出现两分支. Vikestad 等<sup>[14]</sup>在  $Re = 1 \times$ 10<sup>5</sup>时得到了1.13 倍圆柱直径振幅. Xu 等<sup>[15]</sup>在雷诺 数为 3×10<sup>4</sup>~2.5×10<sup>5</sup>时得到了最大值为1.9倍圆柱 直径的振幅. Bernitsas 等<sup>[16]</sup>在 VIVACE 平台下加入 PTC(passive turbulence control) 后在  $Re = 8 \times 10^4 \sim$ 1.32×10<sup>5</sup>内得出了大约为2倍圆柱直径的振幅. Griffin 等<sup>[17]</sup>在实验中发现涡激振动振幅峰值与流 体的黏度和密度等参数有关. Sarpkaya<sup>[18]</sup>试图找出 涡激振动振幅比与 Skop-Griffin 参数的指数关系, 但忽略了雷诺数的重要影响. 加州理工学院和康奈 尔大学的学者发现在低雷诺数条件下涡激振动的振 动峰值是雷诺数的函数. Goverdhan 等<sup>[12]</sup>在 TrSL2 下提出了振动峰值A\* 与参数的半经验关系式:

 $A^* = (1 - 1.12\alpha + 0.30\alpha^2) \log_{10}(0.41 \ Re^{0.36}).$ 

目前,针对高雷诺数区域如 TrSL3 区域内雷诺 数与阻尼参数 α 对涡激振动系统影响的研究仍较 少.本文对 TrSL3 区域中不同组阻尼参数 α 的圆柱 绕流涡激振动问题,应用雷诺平均法(RANS)结合 Spalart-Allmaras —方程湍流模型描述绕流外部流 场,采用二阶范德波尔方程求解单自由度质量-弹 簧-阻尼(M-K-C)振动响应.着重研究了高雷诺数 下涡激振动出现不同分支与振幅峰值的关键影响因 素,并在此基础上分析不同雷诺数和不同参数对涡 激振动的振幅、频率、涡脱模式等重要特征的影响. 研究结果为完全湍流剪切层下的圆柱绕流流致振动 的机理研究提供理论基础,并对工程中利用涡激振 动现象的能量收集工作具有一定指导意义.

1 物理模型

## 1.1 流场计算域及边界条件

流固耦合计算区域包括 5 个边界条件:速度进口、压力出口、顶部边界、底部边界和圆柱外表壁,如图 1 所示. 计算区域为 40D × 20D,其中 D 为圆柱直径,圆柱体位于距离进口位置 10D处. 速度在进口为固定值 U,压力梯度为零. 压力出口设为充分发展流

动,速度梯度为零,出口背压值 *p*<sub>b</sub> = 0. 上下壁面设 为零速度压力梯度. 柱体外表壁设为滑移壁面边界 条件,速度为滑移壁面速度,压力梯度为零.





#### 1.2 单自由度振动系统

假定弹性支撑圆柱为单自由度质量-弹簧-阻 尼系统(见图 2),其振动方向垂直于来流速度方向. 来流速度取量纲一的折减速度  $U_r = U/\omega_n \cdot D$ ,其中  $\omega_n$ 为圆柱固有频率. 柱体被支撑在弹性系数为K的 弹簧上,系统总阻尼为  $C_{system}$ .



#### 图 2 单自由度振动系统

Fig.2 Single degree-of-freedom vibration system

#### 1.3 动网格处理

在流固耦合计算中,动网格的处理是影响计算 精准度的重要因素.为保证在物面流动变量变化梯 度大的位置获得高分辨率网格,对圆柱近壁面处网 格进行加密,在远离圆柱表面后逐渐稀疏.传统动 网格方法会导致网格产生挤压变形,当挤压过大时, 网格甚至会产生折叠或畸变而导致计算终止,大大 影响计算效率和计算精度.本文网格如图 3, 图 3(a)为近壁面网格示意图,图 3(b)~(d)为圆柱 在静止、振动最大和最小值时的位置.采用拓扑动 网格技术,在 OpenFOAM 动网格子程序中使控制子 块(2D×2D),子块内网格随柱体壁面整体运动,从 而避免因网格扭曲而引起的计算误差.湍流计算是 典型的非稳态计算问题,在数值计算中消耗的资源 较大,因此在保证网格的计算精度时应保证网格数 不能过多.为此,文中进行了网格无关性验证,采用 粗网格、细网格、极细网格3组疏密程度不同的网格 参数在 Re = 2×10<sup>4</sup>下对 D = 0.0889 m圆柱绕流进行 计算,计算结果见表1.由表1中可见,3组网格具有 无关性,本文在保证计算精度的情况下选定细网格.



(c)圆柱振动波峰处网格位置 (d)圆柱振动波谷处网格位置

图 3 动网格示意图

Fig.3 The moving grid

表 1 网格无关性验证(Re=2×10<sup>4</sup>)

Tab.1 Verification of independence of the grids

网格数(表面×径向)	$C_{\rm D}$	$C_{ m L}$	$S_{\mathrm{t}}$
粗(160×100)	1.413	0.378	0.18
细(260×120)	1.412	0.381	0.18
极细(400×150)	1.412	0.382	0.18

2 数学模型

#### 2.1 湍流控制方程

针对高雷诺数圆柱绕流的流场计算,建立不可 压 RANS 方程:

 $\partial U_i / \partial x_i = 0$ ,

$$\frac{\partial U_i}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_i} (U_i U_j) = -\frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial x_i} + \frac{\partial}{\partial x_j} (2\nu S_{ij} - \overline{u_i' u_j'}).$$

式中: $\nu$ 为运动黏度, $\rho$ 为流体密度, $S_{ij}$ 为应变率张量,定义

$$S_{ij} = \frac{1}{2} \left( \frac{\partial U_i}{\partial x_i} + \frac{\partial U_j}{\partial x_i} \right).$$

其中,  $U_i$  是平均速度,  $u_i'$  是脉动速度.

在雷诺平均(RANS)法中定义雷诺应力张量 $au_{ij}$ 为

$$\boldsymbol{\tau}_{ij} = -\rho \, \overline{u_i' u_j'},$$

由 Boussinesq 涡黏假定,忽略湍流脉动能,建立雷诺 应力与平均速度梯度的关系式:

$$-\rho \,\overline{u_i' u_j'} = 2\mu_{\rm t} S_{ij}.$$

式中 $\mu_t$ 是湍流黏度.

本文湍流模型采用文献[19]中的 Spalart-

Allmaras 一方程湍流模型. Spalart-Allmaras 湍流模型主要针对壁面束缚流动,其特点是相较于双方程模型计算量小、稳定性好,而相较于其他一方程模型,其当地型特点可使其在流场中任一位置的方程不依赖于其他位置的解.因此在湍流流场中能够避免其他复杂处理,从而保证计算稳定性.

#### 2.2 柱体振动方程

n

单自由度质量-弹簧-阻尼振动系统的二阶范 德波尔方程:

$$n\ddot{y} + c_{\text{system}}\dot{y} + ky = F_{y}(t)$$

式中: m 为系统总质量, F<sub>y</sub>(t) 为柱体垂直方向升力, 可由柱体表面压力和黏性力积分得到, 圆柱振动的运动速度和振幅采用二阶隐式积分法求解.

本文的参数和工况选取如表2所示.

表 2 单自由度涡激振动系统参数

Tab.2 Parameters of the SDOF VIV system

编号	直径/	质量比	弹性系数/	固有频率/	圆柱长度/
	m		$(N \cdot m^{-1})$	Hz	m
圆柱 1	0.063 5	1.84	965	1.724	0.914 4
圆柱 2	0.063 5	1.84	1 467	2.125	0.914 4
圆柱 3	0.076 2	1.84	965	1.437	0.914 4
圆柱 4	0.088 9	1.84	965	1.230	0.914 4

表2中质量比的定义为

$$m^* = m/m_{\rm a}, m_{\rm a} = C_{\rm a}\rho_{\rm f}\pi D^2/4.$$

其中: $m_a$ 是柱体排开的流体质量, $\rho_f$ 是流体的密度.

## 3 结果与讨论

### 3.1 雷诺数对涡激振动性能的影响

本文所采用流固耦合求解器已在文献[20]中 得以有效验证.图4对比了在相同折减速度下, TrSL3与Khalak<sup>[13]</sup>,Govardhan<sup>[12]</sup>和Feng<sup>[5]</sup>等的低 雷诺数计算结果.由图4可知,尽管本文参数α比 khalak<sup>[13]</sup>高出20倍(α=0.3874),但在TrSL3区域 下的同步区域计算结果较为接近,当前计算的锁定 区域宽度几乎与Khalak<sup>[13]</sup>的上支与下支宽度总和 相同.这是由于TrSL3中较高的流场激振力系数所 导致.在Govardhan等<sup>[12]</sup>的实验中其参数α小于本 文,但当前TrSL3计算所得振幅可达其1.5倍,且同 步区域与其上支区域的范围较为吻合.

在 Feng<sup>[5]</sup>的实验中,质量比数值较高,参数  $\alpha$ 约为本文的 1.4 倍,但由于其采用的是低雷诺数工 况,因此振幅较小,最大振幅值仅为 A = 0.55D.当前 振幅计算结果的变化趋势与 Feng<sup>[5]</sup>的实验结果较 为吻合,但是本文计算结果中主要部分为上部分支, 而 Feng<sup>[5]</sup>的实验结果主要为下部分支.



#### 图 4 较低雷诺数与本文高雷诺数高阻尼参数计算结果对比

Fig. 4 Comparison of computational results between present high and lower Reynolds numbers

产生这种现象的主要原因是当α提高时,尾迹 中部端面压力的相关性减少,从而会产生下部分支 延长的现象.因此,在雷诺数较高的 TrSL3 区域下, 即使质量 / 阻尼比参数α较高,也可捕捉到较高 振幅.

图 5、6 为 TrSL3 区域下不同直径 D 和弹性系数 k 的圆柱量纲一的涡激振动振幅 A/D 随折减速度 U<sub>r</sub> 和雷诺数变化的结果.从图中可以看出:在折减速 度 U<sub>r</sub> = 7.5 时,存在一个转折点;当 U<sub>r</sub> < 7.5 时,4 种 振动系统振幅均随着折减速度的增大呈现递增趋 势,振幅曲线处于锁振的初始或上支阶段,此时雷诺 数对振动振幅没有明显影响.



图 5 TrSL3 区域下同步区域振幅随折减速度的变化

Fig.5 Variations of vibrational amplitudes with reduced velocities under TrSL3

而当 $U_r$ 达到7.5时,圆柱1的振幅曲线开始下降并进入下支阶段;继续提升 $U_r$ 时,圆柱2与圆柱3 的振幅曲线也开始进入下支阶段,圆柱4的振幅曲 线幅值随着雷诺数的增大而持续升高,最后进入下 支.这是因为D = 0.0635m圆柱固有频率相对较 低,当 $U_r = 7.5$ 时,振动频率逐渐失去与尾迹旋涡的 锁定,振幅随流速增加开始下降,并且由上支过渡到 下支阶段.

当提高 D = 0.063 5 m 圆柱的弹性系数时,在相同折减速度下,雷诺数与固有频率同时提高,此时的上支范围增大.

当D = 0.0762m时,在相同折减速度下,雷诺数 高于D = 0.0635m的工况,振动振幅高于D = 0.0635m 圆柱且同步区域更宽. D = 0.0889m 圆柱振荡振幅 幅值沿上支逐渐增大,振荡振幅的峰值可达A = 1.5D. D = 0.0635m时振幅幅值的增长曲线先增大 后减小,且振幅曲线的同步性区域增大.

综上可见,在 TrSL3 区域下, 雷诺数对于同步现 象的振幅和范围大小具有决定性作用.

图 6 表示 TrSL3 区域下,不同圆柱直径、不同弹 性系数下的圆柱绕流涡激振动随雷诺数变化的结 果.从中可以得出,圆柱尺寸和来流速度范围相同 时,雷诺数对振动幅值和同步区域范围的提高影响 明显.



## 图 6 TrSL3 区域下同步区域振幅随雷诺数的变化

Fig.6 Variations of vibrational amplitudes with Reynolds numbers under TrSL3

将本文 TrSL2 和 TrSL3 高质量/阻尼比参数 α 的计算结果与半经验公式(1)得出的曲线在 Griffin 图谱中进行对比,结果见图 7. 由图 7 可知,在较低 雷诺数,TrSL2 计算结果与公式 1 符合较好;但在高 雷诺数,TrSL3 计算结果要高于半经验计算值,从而 再次说明雷诺数范围的改变对涡激振动系统的振幅 具有决定性影响.

## 3.2 频率分析

图 8、9 为不同折减速度和雷诺数下两种不同直 径圆柱的量纲一涡激振动频率比 *f*<sub>osc</sub> / *f*<sub>N,water</sub>,其中直 线表示 Strouhal 频率,即固定绕流时的量纲一旋涡 脱落频率.

D = 0.0635 m 圆柱的同步区域在 $U_r = 6.0 \sim 7.5$ 时进入上支,此时振动频率较为稳定,频率比

 $f_{osc}/f_{N,water}$  保持在1附近;当继续增大来流速度后,振动振幅减小,振动频率会出现"跳跃"而后逐渐增大,此时振幅曲线进入下支. D = 0.088 9 m 的柱体在折减速度提升至 $U_r = 6.0$  附近时,振幅曲线即产生"跳跃",并开始从上支直接过渡到下支. 这是由于雷诺数的提升对同步性区域的上支范围的增大有增强作用,且上支的振动幅值会随着雷诺数的增大而明显提高.



Fig.7 Comprisons between semi-emprical formulas and TrSL3



图 8 D=0.063 5 m,K=965 N/m 圆柱 VIV 频率比变化

Fig.8 Frequency ratios of VIV for cylinder of D = 0.0635 m, K = 965 N/m





Fig.9 Frequency ratios of VIV for cylinder of D = 0.088 9 m, K = 965 N/m

## 3.3 雷诺数对旋涡尾迹结构的影响

图 10 中包括两组不同计算结果. 第一组为 Govardhan 等<sup>[12]</sup>在低雷诺数下和低阻尼参数  $\alpha$  工况 下的量纲一振幅计算结果,第二组为本文 D = 0.088 9 m, k = 965 N/m 圆柱在高雷诺数和高阻尼 参数 α 工况下,量纲一振幅的计算结果. 图中横坐标 采用 Williamson 等<sup>[21]</sup>提出的真实折减速度,其定义 式为:  $U_{\text{real}}^* = (U^* / f^*) S_t, S_t$  取 0.18. 通过 W-R 图 谱<sup>[21]</sup>观察第1组数据可知,初始支穿过2S(S代表单 个旋涡)模态区域. 而观察第2组数据可知, TrSL3 在 当 U\*\*\*a 较小时,近壁面处圆柱涡激振动受雷诺数影响 较为薄弱,此时旋涡脱落较为规律,呈现 2S 模式.并 在相较于 Govardhan<sup>[12]</sup>较高的  $U_{real}^*$ 时才开始进入同 步性区域,上支大多数集中在 2P(P 代表旋涡对)模 态中. 此时观察旋涡脱落云图 11 可以捕捉到 2P 模 态. 当继续提升 U\* " 振幅曲线进入同步区域时, 近壁 面处波动升力较强并开始产生二次涡.



- 图 10 Williamson-Roshko 图谱中本文高质量阻尼比在高 雷诺数下的振幅响应图
- Fig.10 Vibrational amplitudes under high Reynolds numbers with present parameters of mass and damping ratio in Williamson-Roshko map



图 11 TrSL3 同步区域内的尾迹涡脱模式图(U<sup>\*</sup><sub>real</sub> = 1.2) Fig.11 Vortex shedding patterns under the TrSL3 synchronizational regions (U<sup>\*</sup><sub>real</sub> = 1.2)

# 4 结 论

1)在 TrSL3 下获得圆柱振动的最大振幅,并与 文献中 TrSL2 下的实验及 Griffin 图谱中的半经验拟 合公式进行了对比,结果表明:在相同的折减速度范 围下,提高雷诺数时,圆柱振动振幅会显著增大,同 时振幅曲线的同步区域的范围也会增大.在湍流度 充分发展的 TrSL3 下,雷诺数对涡激振动的振幅和 同步区域的范围有着决定性的作用.

2)在 TrSL3 区域中,当提高质量阻尼比参数时, 涡激振动同步区域的上部分支消失,振幅曲线直接 由初始分支过渡到下部分支,振动频率出现"阶跃" 现象.

3)在 TrSL3 区域下,当真实折减速度达到一定数值时,尾迹旋涡脱落模式开始由 2S 转换为 2P 模式.

## 参考文献

[1] 曹淑刚,黄维平,顾恩凯.考虑流固耦合的弹性圆柱体涡激振动 研究[J]. 振动与冲击,2015,34(1):58-62. DOI:10.13465/j. cnki.jvs.2015.01.012.

CAO Shugang, HUANG Weiping, GU Enkai. Study on vortex-induced vibration of an elastic cylinder considering fluid-structure interaction[J]. Journal of vibration and shock, 2015, 34(1): 58-62. DOI:10.13465/j.cnki.jvs.2015.01.012.

 [2] 关德宝,黄维平,宋虹. 串列圆柱体尾流和尾涡耦合振动试验研究[J]. 振动与冲击,2014,33(22):26-29. DOI:10.13465/j. cnki.jvs.2014.22.005.

GUAN Debao, HUANG Weiping, SONG Hong. Experimental investigation of wake flow and wave-vortex coupling induced vibration of two tandem and cylinders[J]. Journal of vibration and shock,2014, 33(22): 26-29.DOI:10.13465/j.cnki.jvs.2014.22.005.

 [3] 唐友刚,樊娟娟,张杰.高雷诺数下圆柱顺流向和横向涡激振动 分析[J].振动与冲击,2013,32(13):88-92. DOI:10.13465/j. cnki.jvs.2013.13.012.

TANG Yougang, FAN Juanjuan,ZHANG Jie. Analysis of in line and transverse vortex-induced vibration for a circular cylinder at high reynolds number [J]. Journal of vibration and shock, 2013, 32 (13): 88–92. DOI:10.13465/j.cnki.jvs.2013.13.012.

- [4] ANAGNOSTOPOULOS P, BEARMAN P W. Response characteristics of a vortex-excited cylinder at low Reynolds numbers [J]. Journal of Fluids and Structures, 1992, 6(1):39-50. DOI:10.1016/ 0889-9746(92)90054-7.
- [5] FENG C C. The measurement of vortex-induced effects in flow past stationary and oscillating circular and d-section cylinders[D]. Vancouver: University of British Columbia, 1968. DOI:10.14288/1.0104049.
- [6] DAI H L, ABDELKEFI A, WANG L. Piezoelectric energy harvesting from concurrent vortex-induced vibrations and base excitations
   [J]. Nonlinear Dynamics, 2014, 77(3):967-981. DOI:10.1007/ s11071-014-1355-8.
- [7] MICHELIN S, DOARÉ D. Energy harvesting efficiency of piezoelectric flags in axial flows[J]. Journal of Fluid Mechanics, 2013, 714 (1):489-504. DOI:10.1017/jfm.2012.494.
- [8]罗竹梅,张立翔. 影响从涡激振动中获取能量的参数研究[J].振动与冲击,2014,33(9):12-15. DOI:10.13465/j.cnki.jvs.2014. 09.003.

LUO Zhumei, ZHANG Lixiang. The influence of parameters on har-

vesting energy from vortex-induced vibration [J]. Journal of vibration and shock, 2014,33(9):12-15. DOI:10.13465/j.cnki.jvs.2014.09.003.

- [9] GAO X T, WEI H S, WAN Y S. Flow energy harvesting using piezoelectric cantilevers with cylindrical extension [J]. IEEE Transactions on Industrial Electronics, 2013,60(3):1116-1118. DOI:10.1109/ TIE.2012.2187413.
- [10]ZDRAVKOVICH M M. Flow around circular cylinders: Volume 1
  [M].[S.L.]: Oxford Science Publications, 1997: 37-44.
- [11] GOVARDHAN R, WILLIAMSON C H K. Modes of vortex formation and frequency response of a freely vibrating cylinder [J]. Journal of Fluid Mechanics, 2000, 420: 85 - 130. DOI: https://doi.org/10. 1017/S0022112000001233.
- [12] GOVARDHAN R N, WILLIAMSON C H K. Defining the 'modified Griffin plot' in vortex-induced vibration: revealing the effect of Reynolds number using controlled damping[J]. Journal of Fluid Mechanics, 2006,561(9):147-180. DOI:https://doi.org/10.1017/ S0022112006000310.
- [13] KHALAK A, WILLIAMSON C H K. Motions, forces and mode transitions in vortex-induced vibrations at low mass-damping [J]. Journal of Fluids and Structures, 1999,13(7/8):813-851. DOI: 10.1006/jfls.1999.0236.
- [14] VIKESTAD K, VANDIVER J K, LARSEN C M. Added mass and oscillation frequency for a circular cylinder subjected to vortex-induced vibrations and external disturbance[J]. Journal of Fluids and Structures, 2000,14(7):1071-1088. DOI:10.1006/jfls.2000.0308.
- [15] XU J, SPENCER D, GARDNER A. Wake fields behind risers undergoing vortex-induced vibration [C]// ASME International Conference on Offshore Mechanics & Arctic Engineering. [S. l.]: ASME, 2008: 539-546. DOI:10.1115/OMAE2008-57068.
- [16] LEE J H, BERNITSAS M M. High-damping, high-Reynolds VIV tests for energy harnessing using the VIVACE converter[J]. Ocean Engineering, 2011, 38 (16): 1697 - 1712. DOI: 10.1016/j. oceaneng.2011.06.007.
- [17] GRIFFIN O M, VANDIVER J K. Vortex-induced strumming vibrations of marine cables with attached masses [J]. Journal of Energy Resources Technology-Transactions of the Asme, 1984, 106 (4): 458-465. DOI:10.1115/1.3231106.
- [18] SARPKAYA T. Hydrodynamic damping and quasi-coherent structures at large Stokes numbers[J]. Journal of Fluids and Structures, 2001, 15(7):909-928. DOI:10.1006/jfls.2001.0384.
- [19] DING L, BERNITSAS M M, KIM E S. 2-D URANS vs. experiments of flow induced motions of two circular cylinders in tandem with passive turbulence control for 30 000 ≤ Re ≤ 105 000[J]. Ocean Engineering, 2013, (72):429-440. DOI:10.1016/j.oceaneng. 2013.06.005.
- [20] 王军雷,冉景煜,张智恩,等. 外界载荷对圆柱涡激振动能量转换的影响[J].浙江大学学报(工学版),2015,49(6):1093-1100. DOI:10.3785/j.issn.1008-973X.2015.06.013.
  WANG Junlei, RAN Jingyu, ZHANG Zhien. Effects of external load on energy conversion of vortex-induced vibrating cylinder[J]. Journal of Zhejiang University (Engineering Science), 2015,49(6):1093-1100.DOI:10.3785/j.issn.1008-973X.2015.06.013.
- [21] WILLIAMSON C H K, ROSHKO A. Vortex formation in the wake of an oscillating cylinder[J]. Journal of fluids and structures, 1988, 2(4):355-381. DOI:10.1016/S0889-9746(88)90058-8.