Journal of Vibration, Measurement & Diagnosis

doi:10.16450/j.cnki.issn.1004-6801.2019.05.015

串列三圆柱绕流的时均压力分布与气动力

杨 群^{1,2}, 刘庆宽^{2,3}, 刘小兵^{2,3}

(1. 石家庄铁道大学土木工程学院 石家庄,050043)(2. 河北省风工程和风能利用工程技术创新中心 石家庄,050043)(3. 石家庄铁道大学风工程研究中心 石家庄,050043)

摘要 运用刚性模型测压风洞试验方法对单圆柱、不同间距串列双圆柱和串列三圆柱绕流的时均压力分布与气动 力进行了研究。首先,进行单圆柱模型和不同间距串列双圆柱模型的绕流试验,试验的雷诺数为 3.4×10⁴;其次, 通过与单圆柱进行对比,讨论了气动干扰对串列三圆柱时均压力分布与时均阻力的影响规律;最后,通过与串列双 圆柱进行对比,讨论了圆柱的数量对干扰规律的影响。试验结果发现,串列三圆柱的绕流存在两个完全不同的流 态,其切换的临界间距(L/D)_e在 3.5~4.0 之间,两个流态下的时均压力分布与时均阻力存在明显的差异。本研 究可对实际工程中串列圆柱结构的风荷载取值提供参考。

关键词 串列三圆柱;绕流;时均压力分布;时均阻力;风洞试验 中图分类号 TU311.1;O355;TH113

引 言

圆柱群结构广泛应用于实际工程。由于气动干 扰的影响,圆柱群的气动力不同于单圆柱的气动力。 由于布置形式简单,双圆柱的气动干扰问题受到了 国内外学者的广泛关注[1]。与双圆柱相比,三圆柱 绕流的研究文献相对少一些。文献[2-4]分别通过 风洞试验对亚临界雷诺数下等边三角形布置三圆柱 在不同风向角下的绕流进行了研究。结果发现,在 小间距时,与单圆柱相比,三圆柱表面的压力分布有 很大的改变。随着风向角的变化,会产生由邻近、剪 切层和尾流 3 种不同机理引起的相互干扰效应。文 献[5-6]对等边三角形布置三圆柱的绕流问题进行 了数值计算, 雷诺数分别为 200 和 100。计算结果 表明,较小间距时的干扰很严重,主要表现为邻近效 应;较大间距时的干扰主要表现为尾流效应;中等间 距时的干扰则表现为邻近效应与尾流效应的共同作 用。Igarashi^[7]研究了线形布置三圆柱在某一特定 间距时的绕流特性,分析了三圆柱的压力分布、气动 力及斯托罗哈数随风向角的变化规律。Liu 等^[8]通 过风洞试验分别测试了均匀流场和格栅紊流场下串 列三圆柱在不同间距时的气动力系数,并与串列双 圆柱的气动力系数进行了对比。研究结果发现,两 种流场下的气动力特性差异明显。与串列双圆柱类 (机,串列三圆柱的气动力也出现了临界间距现象。 张力等^[9]数值模拟了等间距并列三圆柱的绕流,雷 诺数为100,两临近圆柱的中心距与单圆柱直径的 比值 *T/D* 的变化范围为1.1~5.0。模拟结果发 现,尾流模式与 *T/D* 密切相关,随着 *T/D* 的增大, 会出现6种不同的尾流模式。

笔者通过风洞试验在亚临界雷诺数下对串列三 圆柱在16个不同间距时的绕流进行了研究,详细分 析了各圆柱的压力分布与气动力随间距的变化规 律,并与单圆柱和串列双圆柱的压力分布与气动力 进行了对比。限于篇幅,本研究主要讨论串列三圆 柱绕流的时均压力分布与时均气动力。

1 风洞试验概况

采用有机玻璃圆管制作了 3 个外形一致,表面 光滑的圆柱模型。如图 1 所示,模型的长度 H= 2 000 mm,横截面的直径 D=80 mm。为保证模型 在试验过程中不发生振动和变形,在每个模型的中 间沿长度方向设置了刚性杆件。如图 1 和图 2 所 示,在每个模型的中央位置截面等间距地布置了 40 个测压孔。为方便表示,采用圆周角 θ 来表示不同 位置的测压孔。圆柱表面相对来流的最前端、最下

^{*} 河北省自然科学基金资助项目(E2018210105);河北省高等学校科学技术研究基金资助项目(ZD2019118);河北省大型基础设施防灾减灾协同创新中心资助项目 收稿日期:2017-11-03;修回日期:2018-01-10



models (unit:mm)



图 2 试验模型的测压孔布置 Fig. 2 Pressure tap arrangement of test model

端、最后端和最上端测压孔的圆周角 θ 分别为 0° , 90°, 180°和270°。

为了与既有结果进行对比验证,首先进行单圆 柱模型和不同间距串列双圆柱模型的绕流试验,然 后进行不同间距串列三圆柱模型的绕流试验。如图 1 所示,对于串列双圆柱和串列三圆柱,相邻两圆柱 的中心距 L 与单圆柱的直径 D 之比 L/D 分别为 1.2,1.4,1.6,1.8,2.0,2.5,3.0,3.5,4.0,4.5,5.0, 6.0,7.0,8.0,10.0 和 12.0。试验流场为均匀流场, 背景湍流度小于 0.4%。来流风速为 6.4 m/s,以单 圆柱直径 D 为特征尺寸定义的雷诺数为 3.4×10⁴, 属于亚临界雷诺数范围。模型表面不同位置测压孔 的风压通过电子压力扫描阀测得。电子压力扫描阀 的采样频率为 330 Hz,采样时间为 30 s。

2 试验结果的可靠性验证

假设圆柱表面某测点处测得的瞬时压力信号的 时间序列记为 $p(i)(i = \Delta t, 2\Delta t, 3\Delta t, \dots, N\Delta t)$,其 中:N 为采样点数; Δt 为采样间隔时间)。测点的压 力系数定义为

$$C_{PP}(i) = \frac{P(i) - P_{\infty}}{\frac{1}{2}\rho U_{\infty}^2}$$
(1)

其中: P_{∞} 为远前方来流的静压; U_{∞} 为远前方来流的速度; ρ 为空气密度。

测点时均压力系数定义为

$$C_{PP,\text{mean}} = \sum_{i=1}^{N} C_{PP}(i) / N \qquad (2)$$

测点脉动压力系数定义为

$$C_{PP,rms} = \sqrt{\frac{\sum_{i=1}^{N} (C_{PP}(i) - C_{PP,mean})^2}{N-1}} \qquad (3)$$

圆柱的阻力系数和升力系数定义分别为

$$C_D(i) = \frac{F_D(i)}{\frac{1}{2}\rho U_{\infty}^2 D} \tag{4}$$

$$C_L(i) = \frac{F_L(i)}{\frac{1}{2}\rho U_{\infty}^2 D}$$
(5)

其中: *F_D*(*i*) 和 *F_L*(*i*) 分别为各测点压力积分得到的圆柱单位长度上的阻力时程和升力时程。

圆柱的时均阻力系数和时均升力系数定义如下

$$C_{D,\text{mean}} = \sum_{i=1}^{N} C_D(i) / N$$
 (6)

$$C_{L.mean} = \sum_{i=1}^{N} C_L(i) / N \tag{7}$$

图 3 给出了不同间距串列双圆柱的时均阻力系 数,并与文献[10]的试验结果进行了对比。与本试 验类似,文献[10]也是采用刚性模型测压风洞试验 的方法来获得串列双圆柱的时均阻力系数。与本试 验不同的是,文献[10]试验的雷诺数为 2.0×10⁴, 双圆柱的中心距 L 与单圆柱直径 D 之比 L/D 的变 化范围为 1.25~6.00。从图 4 可以看到,本试验和 文献「107试验得到的串列双圆柱的时均阻力系数无 论是具体的数值还是随 L/D 的变化规律均吻合较 好。上下游圆柱的时均阻力系数在 L/D=1.2 左右 时分别约为 1.0 和 -0.5。在 1.2 $\leq L/D \leq 3.5$ 时, 随着 L/D 的增大,上游圆柱呈现出逐渐减小的变化 规律,下游圆柱则呈现出先增大后减小的变化规律。 在 L/D=4.0 时,上下游圆柱的时均阻力系数均发 生了突升现象。上游圆柱的时均阻力系数由L/D= 3.5 时的 0.75 左右突升至 1.10 左右。下游圆柱的 时均阻力系数由 L/D=3.5 时的-0.15 左右突升 至 0.35 左右。在 4.0 《L/D 《 6.0 时,上下游圆柱 的时均阻力系数随着 L/D 的增大变化不明显。以 上对比分析验证了本试验结果的可靠性。



图 3 本研究串列双圆柱的时均阻力系数与已有结果对比 Fig. 3 Compare of time averaged drag coefficient of present paper and existing paper for two circular cylinders in tandem arrangement







3 串列三圆柱的时均压力分布

图 4~6 分别显示了不同间距串列三圆柱的上 游圆柱、中游圆柱和下游圆柱各测点的时均压力系 数,各图中还给出了单圆柱对应测点的时均压力系 数。由于压力分布具有对称性,各图中仅给出了圆 周角 θ 在 0~180°范围内各测点的时均压力系数。 从图 4~6 可以清楚地看到,串列三圆柱的绕流存在 两个完全不同的流态,两个流态切换的临界间距 (L/D)_{er}为 3.5~4.0 之间。



图 5 单圆柱与串列中游圆柱各测点的时均压力系数

Fig. 5 Time averaged tap pressure coefficients of single circular cylinder and middle circular cylinder



图 6 单圆柱与串列下游圆柱各测点的时均压力系数 Fig. 6 Time averaged tap pressure coefficients of single circular cylinder and leeward circular cylinder

从图 4 可以看到:a. 当 1. 2 ≪ L/D ≪ 3.5 时,上 游圆柱与单圆柱时均压力系数分布的差异主要体现 在 $60^{\circ} \leq \theta \leq 300^{\circ}$ 的范围。在此范围内,上游圆柱的 时均压力系数为负值,其分布曲线变得相对平坦,在 $\theta = 180^{\circ}$ 位置不再像单圆柱那样有明显的凹陷。随 着 L/D的增大,上游圆柱的时均负压系数绝对值呈 现出逐渐减小的变化趋势。b. 当 4. $0 \leq L/D \leq 12.0$ 时,上游圆柱的时均压力系数基本不随 L/D的变化 而变化,且接近单圆柱的时均压力系数。

从图 5,6 可以看到,虽然中游圆柱与下游圆柱 的时均压力系数具体数值有所差异,但是二者却有 着相似的变化规律:a. 当 1. 2 $\leq L/D \leq$ 3.5 时,两圆 柱各位置测点的时均压力系数均为负值, 目与单圆 柱存在较大的差异。与中游圆柱相比,下游圆柱的 时均压力系数更接近单圆柱的时均压力系数。两圆 柱的前缘位置测点的负压系数绝对值随着 L/D 的 增大均呈现出逐渐减小的变化规律。中游圆柱其他 位置测点的负压系数随着 L/D 的增大变化不明显。 下游圆柱其他位置测点的负压系数绝对值随着 L/ D的增大基本上呈现出逐渐增大的变化趋势。b. 当 4.0 $\leq L/D \leq 12.0$ 时,两圆柱前缘位置测点的时 均压力系数基本为正值,且小于单圆柱前缘位置的 时均压力系数,L/D 越大,偏小幅度越小。两圆柱 其他位置测点的时均压力系数为负值,其绝对值小 于单圆柱对应位置的负压系数绝对值。测点位置不 同,偏小幅度不同。L/D不同,偏小幅度基本不变。 与中游圆柱相比,下游圆柱的偏小幅度更大一些。

4 串列三圆柱的时均阻力

图 7 显示了串列三圆柱在不同间距下的时均阻 力系数,并与单圆柱的时均阻力系数进行了对比。 可以看到:a.当1.2≪L/D≪3.5时,上游圆柱的时 均阻力系数随着 L/D 的增大而减小。中游圆柱和 下游圆柱的时均阻力系数随着 L/D 的增大先增大 后减小。3 个圆柱的时均阻力系数均小于单圆柱的





Fig. 7 Time averaged drag coefficient of single circular cylinder and three circular cylinders in tandem arrangement

时均阻力系数。上游圆柱的偏小幅度最小,下游圆 柱的偏小幅度次之,中游圆柱的偏小幅度最大。中 游圆柱的时均阻力系数为负值,表明其受到了与来 流方向相反的作用力。b.当*L/D*=4.0时,随着流 态的切换,串列三圆柱的时均阻力系数发生了突变。 上游圆柱和中游圆柱的时均阻力系数分别由*L/D*= 3.5时的 0.73和-0.10 突升至 1.11和 0.33。下 游圆柱的时均阻力系数由 *L/D*为 3.5时的 0.55 突 降至 0.31。随着 *L/D*的继续增大,上游圆柱的时 均阻力系数基本保持不变,且接近单圆柱的时均阻 力系数。中游和下游圆柱的时均阻力系数非常接 近,且小于单圆柱的时均阻力系数,偏小幅度随着 *L/D*的增大缓慢变小。当*L/D*=12.0时,中游和 下游圆柱的时均阻力系数的 44%左右。

以上分析表明:当1.2 ≪L/D ≪3.5 时,气动干 扰对串列三圆柱时均阻力的影响表现为减小效应, 中游圆柱的减小效应最显著,下游圆柱的减小效应 次之,上游圆柱的减小效应最不明显;当4.0 ≪L/D ≪12.0 时,气动干扰对上游圆柱时均阻力的影响可 以忽略,对中游和下游圆柱时均阻力的影响程度相 当,且表现为减小效应,这种减小效应随着 L/D 的 增大缓慢减弱,即使当 L/D=12.0 时也不可忽略。

串列三圆柱时均阻力在临界间距附近的突变与 流态的切换密切相关。当 L/D=3.5 时,从上游圆 柱分离的剪切层由于中游和下游圆柱的挤压缺乏发 展空间,没有在尾部形成旋涡脱落。上游圆柱和中 游圆柱之间的流动很微弱,导致上游圆柱后缘的时 均压力与中游圆柱前缘的时均压力非常接近,如图 4(a)和 5(a)所示。当 L/D=4.0时,由于发展空间 的变大,中游和下游圆柱的存在不再抑制上游圆柱 的旋涡脱落,因此上游圆柱的后缘出现了非常强烈 的负压,见图 4(b),而中游圆柱前缘的时均压力系 数则由 L/D=3.5 时的-0.5 左右突变为 0 值附 近。以上时均压力的变化在整体上表现为临界间距 前后上游和中游圆柱时均阻力的突升。对比图 6 (a)和图 7(b)发现,下游圆柱时均阻力在临界间距 前后变化的主要原因在于其后缘负压的变化。下游 圆柱后缘的时均压力系数由 L/D=3.5 时的-0.8 左右降低到 L/D=4.0 时的-0.4 左右。这与 L/D =4.0时下游圆柱尾部的旋涡脱落强度变弱有关。

图 8 将串列三圆柱的上下游圆柱的时均阻力 系数与串列双圆柱的上下游圆柱的时均阻力系数进 行了对比。可以看到:a.两种布置方式的上游圆柱 的时均阻力系数非常接近,这说明后方干扰圆柱增 加对上游圆柱的时均阻力基本没有影响;b.两种布 置方式的下游圆柱的时均阻力系数在 L/D>(L/



- 图 8 串列三圆柱与串列双圆柱的上下游圆柱的时均阻 力系数对比
- Fig. 8 Compare of time averaged drag coefficient of forward and leeward circular cylinders for two and three circular cylinders in tandem arrangement

D)。r时基本接近,在 L/D<(L/D)。r时差别较大,虽 然均小于单圆柱的时均阻力系数,但串列三圆柱的 下游圆柱的减小幅度更小。这说明前方干扰圆柱的 增加对下游圆柱时均阻力的影响在 L/D>(L/D)。r 时基本可以忽略,在 L/D<(L/D)。r时表现为减小 效应的变弱。

5 结 论

 1) 串列三圆柱的绕流存在两个完全不同的流态。两个流态切换的临界间距(L/D)_{cr}为 3.5~4.0 之间。串列三圆柱在两个流态下的时均压力分布与 时均阻力差异很大。

2)当L/D<(L/D)_{cr}时,气动干扰对串列三圆 柱时均阻力的影响表现为减小效应,中游圆柱的减 小效应最显著,下游圆柱的减小效应次之,上游圆柱 的减小效应最不明显。当L/D>(L/D)_{cr}时,气动 干扰对上游圆柱时均阻力的影响可以忽略,对中游 和下游圆柱时均阻力的影响程度相当,且表现为减 小效应,这种减小效应随着L/D的增大缓慢减弱, 即使当L/D=12.0时也不可忽略。

3) 增加后方干扰圆柱对上游圆柱的时均阻力 基本没有影响。增加前方干扰圆柱对下游圆柱时均 阻力的影响在 *L/D*>(*L/D*)_{er}时基本可以忽略,在 *L/D*<(*L/D*)_{er}时表现为减小效应的变弱。

参考文献

- [1] Sumner D. Two circular cylinders in cross-flow: a review [J]. Journal of Fluids and Structures, 2010, 26: 849-899.
- [2] 徐有恒,程兆,张厚勇,等. 三圆柱绕流的时均压力分布 和气动力[J]. 气动实验与测量控制,1993,7(2):18-26.
 Xu Youheng, Cheng Zhao, Zhang Houyong, et al. The time-mean pressure distribution and aerodynamics

forces of three equispaced circular cylinders[J]. Aerodynamic Experiment and Measurement & Control, 1993,7(2):18-26. (in Chinese)

- [3] Gu Zhifu, Sun Tianfeng. Classifications of flow pattern on three circular cylinders in equilateral-triangular arrangements [J]. Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics, 2001, 89:553-568.
- [4] Gu Zhifu, Sun Tianfeng. On interference between two circular cylinders in staggered arrangement at high subcritical Reynolds numbers [J]. Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics, 1999, 80: 287-309.
- [5] 张爱社,张陵. 等边布置三圆柱绕流的数值分析[J]. 应用力学学报,2003,20(1):31-36.
 Zhang Aishe, Zhang Ling. Numerical simulation of three equispaced circular cylinders[J]. Chinese Journal of Applied Mechanics, 2003, 20(1): 31-36. (in Chinese)
- [6] Yan Bao, Dai Zhou, Cheng Huang. Numerical simulation of flow over three circular cylinders in equilateral arrangements at low Reynolds number by a second-order characteristic-based split finite element method[J]. Computers & Fluids, 2010, 39:882-899.
- [7] Igarashi T. Aerodynamic forces acting on three circular cylinders having different diameters closely arranged in line[J]. Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics, 1993, 49:369-378.
- [8] Liu Xianzhi, Levitan M, Dimitris Nikitopoulos. Wind tunnel tests for mean drag and lift coefficients on multiple circular cylinders arranged in-line[J]. Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics, 2008, 96:831-839.
- [9] 张力,及春宁,邢国源.低雷诺数条件下并列三圆柱绕 流的尾流模式和水动力系数研究[J].水动力学研究 与进展,2017,32(3):263-272.
 Zhang Li, Ji Chunning, Xing Guoyuan. Investigation on near-wake patterns and hydrodynamic coefficients of flow around three side-by-side cylinders with a low Reynolds number[J]. Chinese Journal of Hydrodynamics,2017,32(3):263-272. (in Chinese)
 [10] 範囲見、双圓枕表面压力公布的同步测量及脉动气动
- [10] 郭明旻. 双圆柱表面压力分布的同步测量及脉动气动 力特性[D].上海:复旦大学,2004.



第一作者简介:杨群,女,1981年11月 生,博士生、讲师。主要研究方向为工程 结构的风荷载与风致振动研究。曾发表 《并列双箱梁的气动干扰效应对阻力系 数的影响》(《中国公路学报》2017年第 30卷第11期)等论文。 E-mail:quny123@126.com

通信作者简介:刘小兵,男,1982 年 3 月 生,博士、副教授。主要研究方向为工程 结构的风荷载与风致振动。 E-mail:x_b_liu@126.com