流线型箱梁气动外形的数值优化

学

学

报

强^{1,2},周志勇¹,胡传新³,秦 鹏¹,黄德睦¹ 孙

(1. 土木工程防灾国家重点实验室(同济大学),上海200092;

2. 中国路桥工程有限责任公司,北京100011; 3. 武汉科技大学城市建设学院,武汉430081)

摘 要:为改善基于风洞试验的桥梁断面气动外形优化方法所固有的人力物力耗费、搜索范围有限等缺点,提出了一套基于 数值计算和数学策略的主梁气动外形优化方法。选取断面下腹板倾角和梁高作为设计变量,以计算流体力学(CFD)模拟和 颤振时域法作为数值计算手段替代风洞试验,将试验设计、蚁群混合遗传算法与 Kriging 代理模型作为协同数学策略替代试错 法,探索优化了苏通长江大桥流线型箱梁断面颤振性能最佳的参数匹配方案。结果显示,设计域内最优断面颤振临界风速比 原型断面提高8%,下腹板倾角相比梁高对颤振性能影响更大,且存在交互作用。主梁断面气动外形数值优化方法能够较好 地取代风洞试验进行外形寻优,研究对以后大跨度桥梁断面选型具有借鉴意义。

关键词:流线型箱梁;CFD;Kriging模型;气动外形优化;颤振时域法;蚁群混合遗传算法;颤振性能

中图分类号: U443.35 文章编号: 0367-6234(2021)10-0093-08 文献标志码:A

Numerical aerodynamic shape optimization of streamlined box girder

SUN Qiang^{1,2}, ZHOU Zhiyong¹, HU Chuanxin³, QIN Peng¹, HUANG Demu¹

(1. State Key Lab of Disaster Reduction in Civil Engineering (Tongji University), Shanghai 200092, China;

2. China Road & Bridge Corporation, Beijing 100011, China;

3. School of Urban Construction, Wuhan University of Science and Technology, Wuhan 430081, China)

Abstract: To alleviate the problems of the aerodynamic shape optimization (ASO) method of bridge section based on wind tunnel test, such as manpower and material cost as well as limited search range, the ASO method of main girder based on numerical calculation and mathematical strategy was proposed. Taking the streamlined box girder of Sutong Changjiang Bridge as an example, the lower web inclination angle and beam height were selected as design variables, the computational fluid dynamics (CFD) simulation and flutter time domain method were adopted as numerical calculation methods to replace the wind tunnel test, the experimental design, hybrid ant colony genetic algorithm, and Kriging model were used as the collaborative mathematics strategy to replace the trial-and-error method, and the optimal parameter matching scheme of the flutter performance of the beam section was explored. The optimization results show that the critical flutter wind speed of the optimal section in the design domain was 8% higher than that of the original section. The lower web inclination angle had a greater influence on the flutter performance than the beam height, and there was interaction between the two variables. The numerical ASO method of main beam section could better replace the wind tunnel test for shape optimization, and the research could be used as reference for the selection of long-span bridge sections.

Keywords: streamlined box girder; CFD; Kriging model; aerodynamic shape optimization; flutter time domain method; hybrid ant colony genetic algorithm; flutter performance

风致稳定性是大跨度桥梁设计中的控制性因 素,气动外形优化是改善桥梁气动性能最基本有效 的方法^[1-2]。桥梁工程领域中气动外形优化的经典 方法是基于风洞试验的迭代启发式过程,此方法依 赖于风洞试验室的资源消耗和研究人员的精力投 入,导致优化设计的范围有限,效果欠佳[3]。近年 来 CFD 技术的快速改进使其在应用工业领域大放 异彩,并且早在1997年,将其与数学优化算法结合

收稿日期: 2019-07-20

周志勇(1964--),男,教授,博士生导师

用于挑选最优气动外形的想法就已经开始引起科学 家的关注与研究^[4]。目前,在机械、汽车和航空航 天领域,基于 CFD 和数学优化算法的气动外形优化 方法已被应用于配置最佳几何外形车辆、飞机机身 和机翼、压缩机叶片、层流和湍流扩散器等,这种方 法不仅能够严谨彻底地搜索整个设计域,并且消除 了经典方法固有的风洞试验资源耗费和迭代试错过 程效率低下的缺点^[5-7]。由于 CFD 在土木工程领 域中引入较晚[6-7],导致这种结合数学策略的优化 方法研究也有所滞后,因此关于将其移植到桥梁工 程领域是否可行的研究显得需求迫切。

作者简介: 孙 强(1995—), 男, 硕士研究生;

通信作者: 周志勇, z. zhou@ tongji. edu. cn

本文研究了基于数值计算与数学策略的流线型 箱梁气动外形优化方法。数值计算是利用 CFD 模 拟和颤振时域法进行计算,数学策略则是将试验设 计、蚁群混合遗传算法与 Kriging 代理模型结合,通 过求解某桥梁断面整个设计域中部分的解,构建和 训练 Kriging 近似代理模型,得到满足一定精度的整 个设计域所有的解,从而寻求最优断面。作为案例 研究,以颤振性能为目标,优化苏通桥主梁截面外形。

1 优化准备

1.1 问题描述

在工程上,流线型箱梁气动外形优化是指在满 足行车、静力、稳定等要求的前提下,通过主梁几何 外形的修剪使其具有最佳的气动性能。相应地在数 学上,流线型箱梁气动外形优化是将其几何形状表 达为梁高、梁宽、风嘴角度上下腹板倾角几个设计变 量的集合,称为设计参数;设计变量本身有一定的限 制,一般六车道使得桥面宽度满足相应的不等式,流 线型要求上下腹板倾角满足相应的关系式等等,这 些关系式表达为约束;气动性能分为颤振性能、涡振 性能等,在数学上对应目标函数值。鉴于以上,流线 型箱梁气动外形优化可表达为多目标多约束多设计 变量下的数学优化问题。

1.2 优化流程

由于主梁断面优化问题包含大变化范围的多设 计变量、强敏感性的目标函数值,设计完全试验会产 生巨量的试验次数;且风洞试验对人力、物力、时间 成本消耗较大,因此在保证精度的前提下,需要寻找 一种新的优化策略,流程见图1。策略分为3个组 成部分:(a)前期准备选定断面气动外形敏感参数 及优化范围,在设计域中进行试验设计;(b)优化过 程以数值模拟为工具计算风致响应并结合数学策略 (近似代理模型建立、验证与更新)得到整个设计域内 的风致响应;(c)结果分析是对各个参数进行统计分 析,深入探究机理,最终选出气动外形良好断面。

1.3 设计域

将流线型箱梁断面气动敏感变量分为断面端部 变量如风嘴角度、上下腹板倾角等;断面中部变量如 梁高、梁宽等。目前已建造的大跨度桥梁中,断面端 部总是采用较长的下斜腹板,且下腹板倾角与风嘴 角度、风嘴长度等相互关联,因此在端部外形变量 中,下腹板倾角对气动性能影响占比大;断面中部的 梁高和梁宽两个参数一般不宜做出较大改变,因其 不仅对气动性能影响较大,且会引起主梁抗压弯静 力性能、质量和惯性矩动力性能等发生变化,但考虑 到优化效果,认为可在一定范围内变化^[8];综上,选 取主梁端部变量下腹板倾角 A 和中部变量梁高 H作为设计变量。以苏通长江大桥主梁流线型箱梁断 面为基准断面($A = 13^\circ$, H = 4.0 m)^[9], A 和 H 两参 数的优化范围取 80% ~ 120%, 1% 为梯度,设计域 为H; [3.2, 4.8], A; [10.4, 15.6]。

1.4 试验设计

若在设计域中进行完全试验,则试验总次数为 1 681次,故采取合理的试验设计方法制定抽样方 案。典型试验设计方法有正交试验设计、均匀试验设 计、(空间填充)拉丁超立方设计^[10]等,示意见图 2。 均匀试验设计能避免采样随机性、易于选取,且可以 提供设计全空间的信息;序列探索是基于特定模型, Lin^[11]提出了一种序列探索试验设计(sequential exploratory experiment design, SEED)方法产生新的样 本点来更新 Kriging 模型;综上,采用均匀试验+序列 探索试验设计方法制定抽样方案,示意见图 2(c)。







2 数值计算

颤振临界风速采用混合数值计算。根据设计变量 A/H 变化,先通过 CFD 模拟竖弯和扭转强迫振动

得到三分力系数时程,再用最小二乘法拟合颤振导 数并建立气动力模型,最后建立有限元结构模型以 二维时域方法求解颤振临界风速。以苏通桥原断面 作为算例对计算方法进行说明并检验准确性。



Fig. 2 Typical experimental designs

2.1 网格及模型

CFD 数值模拟直接影响到近似模型响应面的 精度和优化算法的效率,是整个优化流程的基础。 因此,合理的计算域划分与网格数量、湍流模型、雷 诺数^[12]等至关重要。二维模型计算域及网格划分见 图 3,计算域的左侧设置为速度入口,右侧设置为压 力出口,上下壁面设置为滑移壁面,其中 B 表示梁宽, 在距断面中心 10B 位置处设置左右交界面以及在 距断面中心 5B 位置处设置环形交界面。流线型箱 梁断面中心距入口 20B、出口 30B、上下边界 10B,出 入口边界及上下壁面边界已远离断面,数值模拟能 够反映真实物理环境。数值风洞入口风速 12 m/s, 雷诺数与苏通桥试验报告相同,取为4.64×10⁵,湍 流模型采用学界广泛应用的 SST $k - \omega$ 模型^[2]。为 合理划分网格并减少网格数量,整个计算域内采用 分块划分网格的方式:ZONE1、ZONE2 和 ZONE4 区 域采用结构化网格,ZONE3 区域采用结构化与非结 构化混合网格,箱梁断面壁面边界层为结构化网格, 网格厚度为2.5×10⁻⁵m。将 ZONE3 设置为竖向和 扭转区域,箱梁断面运动时,交界面内网格随之运 动,保证了边界层的正确模拟,设定 ZONE2 为变形 网格区域,应用局部网格重划与弹簧光顺法协调控 制网格的变形。







2.2 无关性验证

计算域、网格划分方式及基本参数设定之后,在 进行 CFD 计算之前,还需对不同的计算参数进行必 要的试算,以期得到兼顾效率和准确性的最佳计算 参数,网格无关性与时间无关性验证便是选取网格 数量与时间步长的必经步骤。网格选取遵守双倍网 格尺寸变化规则进行,对图 3 所示网格,ZONE1、3、4 分区网格数量不变,只对 ZONE2 进行网格重划分以 得到不同总数的网格,ZONE2 网格分辨率随着网格 数量增加而增大。网格名称以 Mesh 为前缀、中间 下划线、网格总数为后缀进行命名,不同网格及网格 无关性验证结果(0°攻角)见表1,误差在可接受范 围内。基于桥梁断面长度与入口边界风速考量,选 取计算步长为5×10⁻⁴ s、2×10⁻³ s和1×10⁻³ s,三 者计算偏差在0.1%以内。最终选取计算网格总数 为12 万,时间步长为1×10⁻³ s。

表1 不同网格数量及数值结果

Tab. 1 Grids of different	quantities an	nd numerical	results
---------------------------	---------------	--------------	---------

网格 名称	三角形 网格	四边形 网格	网格 总数	C _D	C _L	C _M
Mesh_22w	59 292	183 736	243 028	0.23648	-0.315 06	0. 482 71
$Mesh_{15w}$	55 396	98 926	154 322	0.23679	-0.315 31	0.48142
$Mesh_{12w}$	922	116 176	117 098	0. 236 95	-0.315 36	0.483 14

2.3 强迫振动与自激力

国内外许多学者在颤振分析的计算方法中进行 过深入探索,综合考虑计算效率与准确性,选用二维 时域法^[13]进行颤振临界风速计算。采用文献[14] 的脉冲响应函数表达自激力,并将其施加于模拟节 段模型风洞试验的有限元模型以计算颤振临界风速。

在 Fluent 平台对上述 CFD 计算模型分别进行 竖弯和扭转强迫振动,竖弯振幅取 0.2 倍梁高,扭转 振幅取 1°,入口风速固定为 12 m/s,雷诺数取值为 4.76×10⁵,通过改变折算频率实现折算风速变化,

 在对应实桥风速为 0~300 m/s 设置 15 个风速点。 颤振导数识别方法为通过最小二乘法拟合 CFD 模 拟监测到的 $C_{\rm L}$ 和 $C_{\rm M}$ 时程曲线,从而得到颤振导 数^[15]。如图 4 所示,除 H_4^* 外,其他气动导数变化 趋势和数值大小与风洞试验吻合较好,特别是流线 型箱梁的几个重要的气动导数 H_1^* 、 H_3^* (低折算风 速)、 A_1^* 、 A_2^* 和 A_3^* ^[15]。

根据在正余弦振动形式下,脉冲响应函数表达的自激力与气动导数表达的自激力相等价的关系, Lin^[11]导出了用脉冲响应函数表达的自激力的具体 表达形式。即只要得到桥梁断面的气动导数,就可 以在时域内获得任意运动形式下的自激力近似表达 式,从而对结构振动响应进行分析。以最小二乘拟 合上述颤振导数可得到脉冲响应函数特定系数近似 值,即可获得自激力近似表达式,拟合结果见图4, 除*H*^{*}₁和*H*^{*}₄在较低折算风速时误差较大,其余拟 合准确,认为可用于分析颤振临界风速发生。



图 4 最小二乘拟合颤振导数

Fig. 4 Flutter derivatives by least squares fitting

2.4 颤振临界风速求解

在 ANSYS 中建立有限元结构分析模型,参考风 洞试验节段模型设计计算,如图 5 所示,弹簧采用刚 度相同杆单元 BEAM4 模拟,其余构件采用刚性杆 单元模拟,每延米质量和转动惯量采用质量单元 MASS21 施加;箱梁断面几何缩尺比选用 1:70,风速 比 1:8.367,各项参数见表2;给定风速即可进行计算。

表 2 结构分析建模参数

Tab. 2	Structural	analysis	modeling	parameters
--------	------------	----------	----------	------------

断面宽	质量 m/	转动惯量 J/	竖弯频率	扭转频率	竖弯/扭转
2b/m	$(kg{\boldsymbol{\cdot}}m^{-1})$	$(kg{\boldsymbol{\cdot}}m^2{\boldsymbol{\cdot}}m^{-1})$	$f_{\rm h}/~{\rm Hz}$	$f_{\rm \alpha}/~{\rm Hz}$	阻尼比 <i>ξ</i> /%
0. 58	5. 592	0.226	1.56	4. 93	0.5

当风速取值为 U = 21~22 m/s 时,扭转位移时 程见图 6:在来流风速为 21.8 m/s 时接近于等幅振 动但仍收敛,22 m/s 时则明显运动发散,故认为颤 振临界风速为 21.9 m/s,此时换算实桥风速为 182.5 m/s,节段模型试验结果为 185 m/s,计算误差 为 1.4%,认为计算非常准确,耗时 5~10 min。综 上,二维时域法可以作为数值计算工具完成优化过 程中每一轮新断面的颤振临界风速求解。



图 5 有限元结构分析模型 Fig. 5 Finite element model of structural analysis



图 6 二维时域法计算扭转位移时程

Fig. 6 Torsional displacement time history calculated by two-dimensional time domain method

3 数学策略

数学策略优化思路为近似代理模型:首先用均 匀试验设计结合数值计算构造元模型并验证精度, 然后用序列探索试验设计方法搜索模型最优解和误 差最大解并与真实数值计算值对比验证,若不满足 精度要求则加入新计算的真实值更新模型,直到优 化结束,更新模型转变为末模型。

3.1 元模型及验证

统计学习的目的是使学到的近似代理模型不仅 对已有数据有很好的拟合,更重要的是对新数据有 很好的预测,因此选取合适的代理模型、评价指标、 验证更新方法等至关重要^[16]。

Kriging 模型具有随机特性,可提供预测位置的 预测值和预测误差,适用于全局优化算法^[17],因此 选取 Kriging 进行统计学习,得到元模型见图 7(a); 进一步通过简洁而有效的留一交叉验证来合理评价 模型精度^[20]。选取相对误差、相对误差均值、标准 差以及预测趋势作为评价指标。预测相对误差、相 对误差均值与标准差为:

$$e_i = \left| \frac{V_i^{\rm C} - V_i^{\rm K}}{V_i^{\rm C}} \right| \tag{1}$$

$$\bar{e} = \frac{1}{n} \sum_{i=1}^{n} e_i \tag{2}$$

$$\sigma = \sqrt{\frac{\sum_{i=1}^{n} (e - \bar{e})^2}{n - 1}}$$
(3)

式中: e_i 为样本点 i 上的相对误差, V^c_i 和 V^k_i 分别为 样本点 i 的颤振临界风速 CFD 计算值和 Kriging 近 似模型预测值, e 和 σ 为相对误差均值与标准差。 Kriging 模型预测误差见表 3, 最大值与最小值分别 为 5.12% 与 0.12%, 误差均值与标准差分别为 2.20% 和 1.55%; 预测趋势见图 7,前 5 个样本点略 有误差, 后 8 个样本点波动基本一致。综上, Kriging 模型预测误差较小,但仍存在误差较大的点,预测趋势较准确,但仍存在趋势不符的区域。

表3 留一交叉验证相对误差

Tab. 3 Relative error of leave-one-out cross-validation

采样	$\Delta A/\%$	$\Delta H/\%$	$V_i^{\mathbb{C}}/(\mathbf{m} \cdot \mathbf{s}^{-1})$	$V_i^{\mathrm{K}}/(\mathrm{m}\cdot\mathrm{s}^{-1})$	$e_i/\%$
1	0	0	183. 23	180. 72	1.37
2	10	- 10	176.54	183.91	4.18
3	0	10	179.88	178.93	0.53
4	10	10	178.21	182.80	2.58
5	10	- 10	186. 58	178.23	4.48
6	20	-20	174.86	175.07	0.12
7	20	0	176. 54	180.11	2.02
8	20	20	179.88	181.71	1.01
9	0	-20	171.52	180. 29	5.12
10	0	20	184.07	180. 41	1.99
11	20	-20	179.05	177.00	1.14
12	20	0	184.90	180.17	2.56
13	20	20	183.23	180.40	1.55

3.2 代理模型更新

对于 Kriging 模型某些点(如采样点9)真实值 与预测值偏差较大的问题,解决办法是采用序列探 索试验设计方法增加采样点对模型进行更新。 Kriging 模型的预测值是一个随机变量,模型可以给 出预测均值 EI 和均方误差 MSE,基于这种随机预测 特性,序列探索实验设计可以对模型的 EI 和 MSE 两个指标进行搜索以增加新的样本点,最终 使得构建的模型能够捕捉到真正对象函数的趋势和 变化^[18]。

采用 MATLAB 编程实现混合蚁群遗传算法来 搜索 EI 值最大和 MSE 值最大的更新点,这种算法 能够结合蚁群算法的全局搜索能力强和遗传算法的 计算效率高的优点^[19]。同时进行新一轮的数值计 算,并与预测值进行比较,对其误差设定收敛准则为 *E^E*和*E^M*在2%以内,两者分别为按照 EI 和 MSE 搜 索策略得到更新点的数值计算值与模型预测值的误 差。更新过程见图7(b)和表4,经过13次更新完成 收敛。更新过程波动较多,在第6次更新时,EI 误 差波动增至将近40%,模型预测失真严重,原因可 能是气动外形优化问题的高度敏感性,后续随着样 本点继续增加,模型预测能力逐渐恢复,误差不断减 小直至满足收敛准则。

将初始样本点和所有的更新点用于建立 Kriging模型,得到流线型箱梁 - Kriging 末模型见 图7(c)。由 EI 值响应面可直观得出最大值出现在 左上角,而不是元模型的右下角,这也说明了模型更 新的必要性。

表 4 流线型箱梁 – Kriging 模型更新过程

Tab. 4 Updating process of streamlined box girder - Kriging model

	-	÷ .		~		
更新	采样	$\Delta A/\%$	$\Delta H / \%$	$V_i^{\rm C}$	$V_i^{\rm K}$	$E_i/\%$
策略				$(m \cdot s^{-1})$	$(\mathbf{m} \cdot \mathbf{s}^{-1})$	
EI	14	13.71	- 6. 95	176. 54	188.07	6.54
MSE	15	20.00	- 13. 40	176. 54	184. 29	4.39
EI	16	6.86	- 8.47	178.21	179.73	0.85
MSE	17	- 20. 00	14.10	168.17	179. 51	6.74
EI	18	10.93	-9.24	179.88	183.86	2.21
MSE	19	20.00	5.12	178.21	178.48	0.15
EI	20	9.39	- 10. 50	181.56	199.13	9.68
MSE	21	- 20. 00	5.78	179.88	179.26	-0.35
EI	22	10.13	- 9.89	179.88	186. 99	3.95
MSE	23	0.00	14.34	186. 58	177.86	-4.67
EI	24	8.06	- 11. 59	184.07	255.40	38.76
MSE	25	- 20. 00	- 14. 23	171.52	181.72	5.95
EI	26	12.72	-7.77	175.70	234.00	33.18
MSE	27	20.00	14.25	168.17	178.30	6.03
EI	28	- 20. 00	- 5.75	179.88	178.30	-0.88
MSE	29	0.00	5.69	181.56	178.30	- 1. 79
EI	30	14.66	- 6. 17	178.21	220. 25	23.59
MSE	31	-1.30	- 5. 49	174.03	178.54	2.60
EI	32	8.54	- 11. 20	184.90	207.83	12.40
MSE	33	-4.31	- 14. 91	174.86	177.17	1.32
EI	34	6.95	- 12. 49	187.41	177.80	- 5. 13
MSE	35	9.78	- 16. 66	183. 23	170.04	-7.20
EI	36	7.50	- 12. 03	188. 25	213.96	13.66
MSE	37	- 10. 13	17.11	189. 92	176.02	-7.32
EI	38	- 16. 72	20.00	196.62	199.02	1.22
MSE	39	- 17. 02	20.00	198. 29	195.19	- 1. 56

Kriging-EI Surface Sample Data 190 185 $V/(\mathbf{m} \cdot \mathbf{s}^{-1})$ 180 175 170 20 10 2010 0 $^{-10}$ -20 0 AH10% -10DA10% -20 (a) 元模型 40 E^{E} E_i^{M} 30 10% 20 误差 / 10 收敛容差 0 收敛容差 -2.% -1012 13 0 1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 更新次数 (b) 更新过程 Kriging- 响应面 均匀试验 200 序列探索试验 190 $V/(\mathbf{m} \cdot \mathbf{s}^{-1})$ 180 170 160 20 10 20 10 0 AHIO -10-10-20 -20 DA 10% (c) 末模型

3.3 参数统计分析

利用末模型得到设计域内每个采样点的颤振临 界风速 V预测值,根据文献[20]方法对优化参数 A和 H 进行直观分析和方差分析,以探究它们对 V 的 影响规律和程度,统计分析结果见图 8。图 8(a)给 出 ΔA 对 V 的影响规律,V 随 A 增加呈减小趋势,以 分隔线为界趋势明显呈两个相似区间 I 和 II,在各 自区间内 V类似呈正弦变化;图 8(b)给出了 ΔH 对 V 的影响规律,V 随 H 增加呈增大趋势,以分隔线为 界趋势呈两个相似区间 III 和 IV,在各自区间内 V类 似呈余弦变化。根据 V变化范围来看,A 影响区间 为[165,190],而 H影响区间为[175,185],所以 A影响相对较大。

图9给出了方差分析结果,扇形比例表示对应



流线型箱梁 - Kriging 建立及更新

图 7

项的平均方差占平均方差总和的比例。根据方差分 析理论,一个因素的平均方差所占比例越高,表明该 因素对指标变化的影响越明显。A、H和A&H交互 作用所占比例分别为63%、12%和25%,3个指标 对颤振临界风速的影响依次递减,验证了直观分析 所得结论。A和H两个参数不仅能各自独立对V产 生影响,还会联合起来产生影响,这称为交互作用。 如图 10 所示,以 $\Delta H = (-20\%, 0, 20\%)$ 作为研究 对象,探究 $\Delta A = [-20\%, 20\%]$ 变化范围内V变化 趋势。 $\Delta H = -20\%$ 和0时,曲线趋势同增同减,无 明显的交互作用;在 $\Delta H = 20\%$, $\Delta A = [0, 7\%]$ 时, 曲线呈下降趋势,另外两条则呈上升趋势,且3条曲 线出现交叉,此时交互作用明显。原因可能是梁高较 大的断面钝体特性明显,下腹板倾角产生的影响大。



图 8 优化参数统计分析结果

Fig. 8 Statistical analysis results of optimized parameters



图 9 平均方差分布





Fig. 10 Schematic of typical interaction

3.4 最优断面

对上述统计分析总结并进行最值搜索,得到气 动外形最优断面见图 11。虚线为原始苏通桥断面, 实线为最优断面,梁高增加 20%,即 4.8 m,下腹板 倾角减小 17%,即 10.79°,颤振临界风速为 198 m/s, 相比于原型断面增加了 15 m/s。



图 11 流线型箱梁最优化断面与原断面对比 Fig. 11 Comparison of optimized section and original section of streamlined box girder

4 结 论

以流线型箱梁气动外形优化数值策略为研究对 象,将蚁群混合遗传算法、Kriging 近似代理模型、 CFD 数值风洞模拟和 ANSYS 颤振时域法结合使用, 得出一套完整的气动外形优化方法,并以苏通桥断 面优化为例检验了优化方法可行性。主要结论 如下:

1) 采用 CFD 进行强迫振动识别颤振导数和 ANSYS 颤振时域法计算颤振临界风速为182.5 m/s, 与风洞试验185 m/s 相差较小,数值计算手段准确 性较高。

2)结合蚁群混合遗传算法, Kriging 数学代理 模型更新 13 次后达到 2% 以内的预测误差, 数学代 理模型预测颤振响应可行性较高。

3)借助统计分析数学手段进行优化分析表明, 下腹板倾角 A 相对于梁高 H 对流线型箱梁断面颤 振性能影响更大,两个参数存在交互作用。

 4)优化结果显示,基于苏通长江大桥的流线型
 箱梁最优参数匹配断面为梁高 H = 4.8 m,下腹板倾 角 A = 10.79°。

5) 基于数值计算与数学策略的流线型箱梁气 动外形优化策略能够应用于流线型箱梁断面气动外 形优化,对今后桥梁断面选型具有借鉴意义。

参考文献

- LARSEN A, WALL A. Shaping of bridge box girders to avoid vortex shedding response [J]. Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics, 2012, 104/105/106:159. DOI: 10. 1016/j.jweia.2012.04.018
- HU Chuanxin, ZHOU Zhiyong, JIANG Baosong. Effects of types of bridge decks on competitive relationships between aerostatic and flutter stability [J]. Wind and Structures, 2019, 28 (4): 255. DOI: 10.12989/was.2019.28.4.255
- [3] CID MONTOYA M, NIETO F, HERNÁNDEZ S, et al. CFD-based aeroelastic characterization of streamlined bridge deck cross-sections subject to shape modifications using surrogate models [J]. Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics, 2018, 177: 417. DOI: 10.1016/j.jweia.2018.01.014
- [4] SOBIESZCZANSKI-SOBIESKI J, HAFTKA R T. Multidisciplinary aerospace design optimization: survey of recent developments [J]. Structural & Multidisciplinary Optimization, 1997,14(1):1. DOI: 10.1007/bf01197554

[5] MADSEN J I, SHYY W, HAFTKA R T. Response surface

techniques for diffuser shape optimization [J]. AIAA Journal, 2000,38(9):1512. DOI: 10.2514/3.14576

- [6] KAREEM A, BOBBY S, SPENCE S M J, et al. Optimizing the form of tall buildings to urban environments [C]//CTBUH 2014 International Conference. Shanghai: CTBUH, 2014:1
- [7] DING F, AHSAN K. A multi-fidelity shape optimization via surrogate modeling for civil structures [J]. Journal of Wind Engineering & Industrial Aerodynamics, 2018, 178:49. DOI: 10. 1016/j. jweia. 2018.04.022
- [8] 王德智.闭口钢梁箱几何外形的空气动力性能优化[D].上海: 同济大学,2013

WANG Dezhi. Aerodynamic shape optimization of closed steel box girder[D]. Shanghai: Tongji University, 2013

[9] 秦鹏. 典型桥梁断面自激力非线性特性的数值模拟研究[D]. 上海:同济大学,2018

QIN Peng. Numerical study of nonlinear self-excited force characteristics for typical bridge decks[D]. Shanghai; Tongji University, 2018

[10]魏昕. 基于元模型的全局优化算法研究[D]. 武汉:华中科技 大学, 2012

WEI Xin. Research of global optimization algorithm base on metamodel[D]. Wuhan: Huazhong University of Science & Technology, 2012

- [11] LIN Yao. An efficient robust concept exploration method and sequential exploratory experimental design [D]. Atlanta: Georgia Institute of Technology, 2004
- [12] 李永乐,汪斌,黄林,等. 平板气动力的 CFD 模拟及参数研究 [J]. 工程力学,2009,26(3):207

LI Yongle, WANG Bin, HUANG Lin, et al. CFD simulation and parameter study on aerodynamic force of flat plate[J]. Engineering Mechanics, 2009,26(3):207

[13] 曹映泓,项海帆,周颖.大跨度桥梁非线性颤振和抖振时程分析 [J]. 广东公路交通,2000,66(增刊):41

CAO Yinghong, XIANG Haifan, ZHOU Ying. Time-domain analysis on nonlinear fluttering and buffeting of long-span cablestayed bridge[J]. Guangdong Highway Communications, 2000,66 (S):41. DOI: 10.15951/j.tmgcxb.2000.05.010

- [14] LI Q C, LIN Y K. New stochastic theory for bridge stability in turbulent flow. II[J]. Journal of Engineering Mechanics, 1995,121 (1):1. DOI:10.1061/(ASCE)0733-9399(1995)121:1(102)
- [15]陈政清.桥梁风工程[M].北京:人民交通出版社,2005;82 CHEN Zhengqing. Wind engineering of bridge[M]. Beijing: China Communications Press, 2005;82
- [16]何柳,单鹏.基于环量分布的轴流双级风扇三维数值优化[J]. 航空动力学报,2010,25(12):2660
 HE Liu, SHAN Peng. Three-dimensional aerodynamic optimization for the two-stage axial-flow fan based on work distribution [J]. Journal of Aerospace Power, 2010,25(12):2660. DOI: 10. 13224/j. cnki. jasp. 2010.12.008
- [17] BERNARDINI E, SPENCE S M J, WEI D, et al. Aerodynamic shape optimization of civil structures: A CFD-enabled Kriging-based approach [J]. Journal of Wind Engineering & Industrial Aerodynamics, 2015, 144; 154. DOI: 10.1016/j. jweia. 2015. 03. 011
- [18] 姚拴宝,郭迪龙,孙振旭,等. 基于 Kriging 代理模型的高速列车 头型多目标优化设计[J]. 中国科学:技术科学,2013,43(2):186
 YAO Shuanbao, GUO Dilong, SUN Zhenxu, et al. Multi-objective optimization of the streamlined head of high-speed trains based on the Kriging model[J]. Scientia Sinica Technologica, 2013,43(2): 186. DOI: 10.1360/ze2013-43-2-186
- [19]张天骄,李济生,李晶,等. 基于混合蚁群优化的天地一体化调度方法[J].系统工程与电子技术,2016,38(7):1555
 ZHANG Tianjiao, LI Jisheng, LI Jing, et al. Space ground integrated scheduling based on the hybrid ant colony optimization
 [J]. Systems Engineering and Electronics, 2016,38(7):1555. DOI:10.3969/j.issn.1001-506X.2016.07.12
- [20]辛益军.方差分析与实验设计[M].北京:中国财政经济出版 社,2002:17

XIN Yijun. Analysis of variance and experimental design [M]. Beijing: Chinese Financial & Economic Publishing House, 2002;17 (编辑 赵丽莹)