文章编号: 2095-2163(2021)02-0149-06

中图分类号:TP319;TP69 文庫

文献标志码:A

# 基于 fluent 的高速列车受电弓主被动整体降噪研究

袁贤浦,袁 丁,汤 路,王雪明

(上海工程技术大学城市轨道交通学院,上海201620)

**摘 要:**针对高速列车气动噪声越来越大的问题,本文以高速列车某车型为参考建立1:1 受电弓区域局部模型,基于宽频带噪声源模型、LES大涡模拟及FW-H 声学模型,运用弓头仿生降噪和底部空腔主动射流降噪的整体降噪措施,采用数值模拟法研究高速列车受电弓区域的降噪效果。结果表明:受电弓弓头和底部空腔是气动噪声的主要来源;降噪后,主要噪声源的声功率级都有了较大降幅,其中弓头和空腔部位分别降低了15.28 dB和16.92 dB;中高楼层住宅处的降噪效果更佳,最大声压级降低位置在距地面18 m高处(距受电弓25 m远处),降低了4.94 dBA;远场声压级在低频区域降噪效果更为显著,特别是在800 Hz位置声压级降幅最大,降低了8.21 dBA。

关键词:高速列车;气动噪声;受电弓;大涡模拟;仿生降噪;主动射流降噪

## Study on active and passive cooperative noise reduction of high-speed train's pantograph based on fluent

YUAN Xianpu, YUAN Ding, TANG Lu, WANG Xueming

(School of Urban Railway Transportation, Shanghai University of Engineering Science, Shanghai 201620, China)

[Abstract] In view of the increasing aerodynamic noise of high-speed train, a 1:1 local model of pantograph area is established based on a high-speed train model. Based on the broadband noise source model, large eddy simulation and FW-H acoustic model, the whole noise reduction measures of pantograph head bionic structure optimization and bottom cavity active jet are used to study the noise reduction of high-speed train pantograph area effect. The results show that: the pantograph head and bottom cavity are the main sources of aerodynamic noise; after noise reduction effect of medium and high rise buildings is better, and the maximum sound pressure level is reduced by 4.94 dBA at 18 m above the ground (25 m away from the pantograph); the noise reduction effect of far-field sound pressure level is more significant in low-frequency region, especially at 800 Hz position, the largest reduction is 8.21 dBA.

[Key words] high speed train; aerodynamic noise; pantograph; large eddy simulation; bionic noise reduction; jet noise reduction

### 0 引 言

高速列车为人们出行带来便利,但是气动噪声 扰民问题也愈发严重。气动噪声、电气噪声和轮轨 噪声是目前高速铁路的三大主要噪声来源<sup>[1]</sup>。根 据研究发现,车速大于 300 km/h 时,气动噪声将成 为高速列车扰民的主要噪声源<sup>[2]</sup>。1990 年国家环 境保护局颁布的《铁路边界噪声限值及其测量方 法》中已明确规定,铁路外侧距轨道中心线 30 m 处 等效声级不得高于 70 dB<sup>[3]</sup>,而实测数值早已超过 80 dB。通过数值模拟得出:高速列车气动产生的 噪声主要来自于高速列车受电弓,因此降低受电弓 区域的气动噪声是高速列车降噪的当务之急。

目前,对高速列车受电弓的主要研究方法是风

基金项目:上海工程技术大学研究生科研创新项目(19KY1007)。

洞试验和数值模拟<sup>[4]</sup>。高阳等人<sup>[5]</sup>对1:8 缩比高 铁模型进行风洞试验研究发现:转向架与受电弓产 生噪声最大,为高速列车主要噪声源;余培汛等 人<sup>[6]</sup>研究开式空腔并提出相应降噪方法。Zhang<sup>[7]</sup> 指出外界气流的涌入会导致空腔自激震荡,而剪切 气流与腔内流场的相互影响会导致腔内气动噪声。 黄莎等人<sup>[8]</sup>对车厢连接凹槽进行数值计算并得出 运算结果,凹槽最大正压出现在迎风面顶部。

本文即以1:1 某高速列车三车编组模型作为气 动噪声源研究对象,提出弓头仿生结构优化和空腔 主动射流整体降噪方法,通过对比降噪前后流场特 性变化、声源特性变化和远场监测点声压级变化,确 定降噪效果,为后期高速列车降噪奠定基础。

作者简介:袁贤浦(1996-),男,硕士研究生,主要研究方向:高速列车受电弓弓头气动降噪;袁 丁(1993-),男,硕士研究生,主要研究方向: 高速列车受电弓空腔气动降噪;汤 路(1995-),男,硕士研究生,主要研究方向:弓网故障预警;王雪明(1996-),男,硕士研究生, 主要研究方向:基于改进神经网络的盾构隧道沉降预测及控制研究。

### 1 高速列车气动噪声计算模型

#### 1.1 几何模型

#### 1.1.1 整体几何模型

本文通过建立某型号高速列车受电弓局部1:1 三维模型,并将其作为声源研究对象进行数值模拟 计算。考虑小型部件如螺栓、电线及部分阀门在高 速列车行驶过程中气动噪声贡献量极低,为降低网 格数量及提高计算速度,故文中将其忽略;保留受电 弓区域影响流场关键部件:受电弓弓头及其杆件、受 电弓导流罩、空腔凹槽、空腔绝缘子。研究模型长 15.46 m、宽 3.36 m 和高 2.74 m。主被动整体降 噪后的模型示意图以及受电弓局部放大图如图 1、 图 2 所示。



图 1 列车局部 1:1 三维模型 Fig. 1 1:1 3D model of high speed train



1-导流罩; 2-底部空腔; 3-仿生弓头; 4-上臂杆; 5-平衡杆;6-下臂杆; 7-拉杆; 8-底架; 9-绝缘子

图 2 受电弓处细节

### Fig. 2 Details of pantograph

#### 1.1.2 空腔主动射流降噪几何模型

高速列车在快速行驶过程中,由于空腔表面外 形突变导致空腔顶部前端气流会因为剪切力作用速 度发生突变而涌入空腔。气动噪声主要来源于2部 分。一部分来源于剪切气流直接进入空腔内而产生 的较大规模涡流,另一部分来源于剪切气流和绝缘 子迎风面的直接碰撞。因此,本文选用射流降噪方 式,通过在受电弓空腔背风面设置射流装置,行车过 程利用射流气体抬高剪切气流,避免其直接撞击空 腔内部的方法,实现空腔气动噪声降噪。射流口布 置位置如图3所示,射流速度为40 m/s、射流口与 水平面呈7°夹角。



图 3 射流口布置位置 Fig. 3 Arrangement position of jet port

1.1.3 弓头仿生结构优化被动降噪几何模型

受电弓弓头处湍动能较大,对应区域涡量也较 大。弓头部位气动噪声产生机理为气流撞击杆件造 成的气流分离与涡脱落,受电弓弓头部位的脱落涡 即气动噪声主要噪声源。因此,本文采用仿生学原 理,通过将鸮翅膀前端凸起尾部梳状外形应用在碳 滑板及圆杆上,形成对称椭圆状低噪声外形,实现受 电弓气动噪声降噪。其中,弓头仿生模型如图4所 示,碳滑板凸起高度为60 mm。



图 4 弓头仿生结构(仰视图) Fig. 4 Bionic structure of bow head (bottom view)

### 1.2 计算域设定及网格划分

本文三维模型计算区间如图 5 所示。根据模型 尺寸最终确定计算域长 45 m、宽 20 m 及高 10 m, 入口面与模型前端垂直距离为 10 m,出口面与模型 尾部垂直距离为 20 m,计算区域对称,模型底部与 计算区域底面重合。



Fig. 5 Computational domain

本文采用 ICEM 软件对模型表面及计算区域进行网格划分。其中,针对外形复杂表面如受电弓、导流罩表面进行加密网格处理。由于固体表面速度梯度较大,因此对模型表面进行边界层划分。

本文选取5组密度不同的网格进行了网格独立 性检验,对列车运行时速为350 km/h的情况下主 被动整体降噪后的受电弓表面最大声功率级进行分析对比,分析结果见表1。

秋1 网络 <u>安</u> 叶西亚				
	Tab. 1 (	Grid independence test		
序号	网格数 /万	受电弓表面最小 网格尺寸/mm	最大声功率级 /dB	
1	1 456	1.33	143.12	
2	2 878	0.96	137.78	
3	3 802	0.87	135.02	
4	4 412	0.83	133.82	
5	4 675	0.82	133.85	

对比表1数据可知,受电弓表面最大声功率级 变化在第四组开始随网格数量的递增最终呈现平缓 趋势,因此本文确定网格总数为4412万。其中,近 壁面共设置4层边界层。第一层边界层的厚度设置 为0.08 mm,增长率为1.1,网格最小尺寸为 0.83 mm,计算网格总数为4412万,计算区域及车 体表面网格划分如图6所示。



图 6 网格划分细节 Fig. 6 Meshing details

#### 1.3 数学模型

大尺度涡流是高速列车气动噪声主要噪声源, 因此本文选择大涡模拟湍流模型,其控制方程为:

$$\frac{\partial(\rho \,\overline{u_i})}{\partial t} + \frac{\partial(\rho \,\overline{u_i} \,\overline{u_j})}{\partial x_j} = -\frac{\partial \overline{P}}{\partial x_i} + \frac{\partial}{\partial x_j} (\mu \,\frac{\partial \,\overline{u_i}}{\partial x_j}) - \frac{\partial \tau_{ij}}{\partial x_j},$$
(1)

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_i} (\rho \, \overline{u_i}) = 0 , \qquad (2)$$

其中, $\rho$ 为流体密度; $\bar{u}_i \ \bar{u}_j$ 为过滤后的速度分量;P为处理后的压强; $\mu$ 为湍流粘性系数; $\tau_{ij}$ 为亚格子尺度应力,其数学模型为:

$$\tau_{ij} - \frac{1}{3}\tau_{kk}\delta_{ij} = -2\overline{S_{ij}} \left(C_s\Delta\right)^2 \sqrt{2\left(\overline{S_{ij}}\right)^2} , \quad (3)$$

其中, $\Delta$ 表示网格尺寸,*Cs* 表示 Smagorinsky 常数。 $S_{ij}$ 表示求解尺度下的应变力张量,运算时会用到如下公式:

$$\overline{S_{ij}} = \frac{1}{2} \left( \frac{\partial v_i}{\partial x_j} + \frac{\partial v_j}{\partial x_i} \right) . \tag{4}$$

#### 1.4 计算方法

本文使用 fluent 流体分析软件对流场区域进行 数值模拟计算。瞬态计算建立在稳态计算基础上, 因此首先进行稳态计算,计算步数为500步;瞬态流 场的计算步数为1 500 步,步长为5×10<sup>5</sup> s,声源声 功率级的步数为1 500 步,步长为5×10<sup>5</sup> s,远场声 压级计的步数为3 000 步,步长为5×10<sup>5</sup> s。

本文采用反应人耳实际听感的A计权声压级来 评价远场声压级。查阅铁路噪声标准 ISO3095-2013 知等效连续A计权声压级计算表达式为<sup>[9]</sup>:

$$L_{pAeq,T} = 10 \lg \left( \frac{1}{T} \int_{0}^{T} \frac{p_{A}^{2}(t)}{p_{0}^{2}} dt \right) .$$
 (5)

其中, T 表示采样分辨率;  $p_A(t)$  表示非定常 A计权声压;  $p_0=20 \mu Pa$  表示基准声压。

### 2 流场特性对比分析

以350 km/h 高速列车运行时速为例,对主被 动整体降噪前后的受电弓进行速度分布、湍动能分 布和涡量分布的对比分析,分析降噪前后的受电弓 的流场状态。

主被动整体降噪后速度分布对比如图 7 所示。 由图 7 中降噪前后的速度分布对比可得:



(1)弓头位置的尾部卡门涡街现象明显减弱, 碳滑板中间截面强烈的涡脱落现象基本消失。

(2)底部空腔前缘部位的剪切气流撞击绝缘子 前壁面的现象基本消失,负压区明显减小(蓝色区 域)。

(3)受电弓附近整体的强湍流现象基本消失, 流场较优化前更加稳定。

主被动整体降噪后湍动能分布对比如图 8 所 示。由图8中降噪前后的湍动能分布对比可得:

(1)弓头尾部湍动能基本消失,最大湍动能由 299.46 m<sup>2</sup>/s<sup>2</sup>减小至94.78 m<sup>2</sup>/s<sup>2</sup>。

(2)底部空腔前缘湍动能较大区域明显缩小, 底架和绝缘子尾部的湍动能也相对减小,整体底部 空腔内的最大湍动能由 301.79 m<sup>2</sup>/s<sup>2</sup>减小至 190.46  $m^2/s^2$ 



(a)优化前 (b)优化后 (a) Before optimization (b) After optimization

图 8 主被动整体降噪后湍动能分布对比(量程: $0 \sim 250 \text{ m}^2/\text{s}^2$ ) Fig. 8 Comparison of turbulent kinetic energy distribution after active and passive integrated noise reduction

 $(range: 0 \sim 250 \text{ m}^2/\text{s}^2)$ 

主被动整体降噪后涡量分布对比如图9所示。 由图9中降噪前后的涡量分布对比可得:

(1) 弓头碳滑板中间位置的月牙形涡有了大幅 的减少,转化为较稀疏的带状涡。

(2)空腔前缘的大涡流被射流气流切碎形成了 许多小涡流,对湍动能的减弱有了极大的促进作用。

(3)底架及绝缘子尾部涡量状态基本不变,可 以初步判断主动射流方法对空腔前缘的降噪更为明 显。



(b)优化后 (a)优化前 (a) Before optimization (b) After optimization

图9 主被动整体降噪后涡量分布对比

Fig. 9 Comparison of vorticity distribution between active and passive integrated noise reduction

#### 受电弓主被动协同降噪效果分析 3

#### 3.1 声源特性对比分析

以350 km/h 高速列车运行时速为例,对主被 动整体降噪前后的受电弓各个部位表面声功率级进 行对比分析,分析降噪前后的受电弓各个部位的声 功率级变化情况。研究后可得各部位的最大声功率 级降幅见表2,协同降噪后声功率级对比图如图10 所示。

表 2 各部位的最大声功率级降幅 Tab. 2 Maximum sound power level reduction of each part dB

结构	降噪前最大声 功率级	降噪后最大声 功率级	降幅
弓头	134.09	118.81	15.28
上臂杆	132.65	133.10	-0.45
下臂杆	131.64	130.75	0.89
平衡杆	126.99	123.51	3.48
拉杆	127.81	124.87	2.94
底架	132.77	130.82	1.95
绝缘子	133.86	121.01	12.85
空腔	134.98	118.06	16.92



图 10 协同降噪后声功率级对比图(量程:0~120 dB) Fig. 10 Comparison chart of sound power level after collaborative noise reduction (range: 0 ~ 120 dB)

由图 10 和表 2 分析后可得:

(1)受电弓表面的声功率级大小由大到小分别 为:空腔>弓头>绝缘子>底架>上臂杆>下臂杆>拉 杆>平衡杆。

(2) 弓头两侧曲率较大位置的声功率级降幅较 大,最大声功率级由降噪前的 134.09 dB 降为 118.81 dB,降低了 15.28 dB。

(3)绝缘子表面和空腔前缘的声功率级降幅也 较大,分别降低了12.85 dB和16.82 dB。

(4)其他位置未施加降噪措施的位置声功率级 大小基本不变。

### 3.2 远场气动噪声对比分析

在空间域布置的远场监测点如图 11 所示。以

350 km/h 高速列车运行时速为例,沿横向(z)从距 受电弓3 m 远处开始每隔1 m 布置24 个监测点, 探究随距离增加的远场声压级衰减趋势;沿纵向 (x)距受电弓7.5 m 远处布置13 个噪声监测点,探 究远场气动噪声在纵向的变化规律;沿垂向(y)距 受电弓25 m 远处布置31 个噪声监测点,探究远场 气动噪声在不同楼层高度的差异。



图 11 远场监测点布置形式 Fig. 11 Layout of remote monitoring points

3.2.1 远场声压级衰减特性分析

对主被动整体降噪前后的受电弓远场声压级横 向衰减规律进行了分析,仿真结果如图 12 所示。由 图 12 分析可知:

(1)受电弓远场声压级随着距离的增加逐渐变小,呈现一个对数衰减的趋势。

(2)在3 m和11 m处降噪前后的远场声压级 降低值分别出现了最大值和极大值点,分别降低了 4.99 dBA和4.08 dBA,3~25 m所有横向监测点 声压级平均降低了3.61 dBA。



图 12 远场声压级横向衰减规律



对主被动整体降噪前后的受电弓远场声压级纵 向变化规律进行了分析,仿真结果如图 13 所示。图 13 中,虚线处表示的是受电弓位置。由图 13 曲线 分析可知:

(1)降噪前后在受电弓尾部2 m 左右位置都出

现了声压级的极大值点,说明尾部湍流及尾涡脱落 是受电弓气动噪声产生的主要原因之一。

(2)所有纵向监测点声压级平均降低了3.92 dBA,最大降低值位置在受电弓尾部6 m 处,降低了4.23 dBA。



图 13 远场声压级纵向变化规律



对主被动整体降噪前后的受电弓远场声压级垂向(25 m 远处不同楼层高度)变化规律进行了分析,如图 14 所示。图 14 中,虚线处表示的是受电弓位置。由图 14 结果分析可知:

(1)降噪前后受电弓在垂向上随着高度的增加 声压级都有着先增加、后减少的规律,不同的是降噪 后声压级极大值垂向位置比降噪前低了3 m 左右, 且幅值有4.79 dBA 的显著降低。

(2)所有的垂向监测点声压级平均降低了4.18 dBA,最大降低值位置在距地面18 m高处,降低了 4.94 dBA,因此主被动整体降噪对居民楼中高层住 宅有着更为显著的降噪效果。



图 14 远初户压级垂问(小问佞层同度) 文化双律 Fig. 14 Variation law of far field sound pressure level in

vertical direction (different floor height)

3.2.2 远场声压级频域分布对比分析 为分析主被动整体降噪前后远场气动噪声声压 级频谱特性规律,选取距离车体 7.5 m 远处的监测 点 Z<sub>1</sub>(见图 11)作为研究对象,以 350 km/h 高速列 车运行时速为例,计算得到了受电弓远场声压级频 域分布规律图和 1/3 倍频程频谱图,如图 15、图 16 所示。



图 15 远场声压级频域分布规律图

Fig. 15 Distribution of far field sound pressure level in frequency domain



#### Fig. 16 1/3 octave spectrum

由图 15、图 16 结果分析可得:

(1)降噪前后受电弓远场声压级频域分布都较宽,且随着频率的升高,声压级呈逐渐降低趋势。

(2)降噪后在 500~5 000 Hz 频段内远场声压 级都普遍降低,总声压级由降噪前的 94.01 dBA 降 为 90.37 dBA,降低了 3.66 dBA。

(3)降噪前分别在180 Hz、350 Hz 和800 Hz

(上接第148页)

- [6] 全浩军,张涛,郭继昌. 基于改进人工鱼群算法的软硬件划分方法[J].天津大学学报:自然科学与工程技术版,2013,46(10): 923-928.
- [7] 王泽兵,杨卫,秦丽. 基于粒子群算法的动态热释电目标跟踪 [J].光学学报,2014,34(10):35-41.
- [8] 罗慧,蹇兴亮,卢伟. 基于动态蚁群算法的模拟电路最优测点选择[J]. 仪器仪表学报,2014,35(10):2231-2237.
- [9] GANDOMI A H, ALAVI A H. Krill herd: A new bio-inspired optimization algorithm [J]. Communications in Nonlinear Science and Numerical Simulation, 2012, 17(12):4831-4845.
- [10] LEI X, DU M, XU J, et al. Chaotic fruit fly optimization algorithm

位置有3个主频,降噪后这3个主频的声压级都有显著的降低,特别是在800 Hz位置声压级降低了8.21 dBA。

#### 4 结束语

受电弓弓头和底部空腔是气动噪声的主要来 源。经过弓头仿生结构优化和空腔主动射流整体降 噪后,主要声源的声功率级都有较大的降幅,其中弓 头和空腔部位分别降低了15.28 dB 和16.92 dB。

降噪前受电弓气动噪声在垂向上呈现先增加、 后减少的趋势(距离受电弓为25m);降噪后对中 高层住宅有着更加显著的降噪效果,最大降低位置 在距地面18m高处,降低了4.94dBA。远场声压 级在低频区域降噪效果更为显著,特别是在800Hz 位置声压级降幅最大,降低了8.21dBA。

#### 参考文献

- [1] 董继蕾. 高速动车组受电弓气动噪声产生机理及分布特性研究 [D]. 成都:西南交通大学,2016.
- [2] MELLET C, LÉTOURNEAUX F, POISSON F, et al. High speed train noise emission: Latest investigation of the aerodynamic/ rolling noise contribution [J]. Journal of Sound and Vibration, 2005,293(3):535-546.
- [3] GB 12525-9011. 铁路边界噪声值及其测量方法[S]. 北京:中国标准出版社,2008.
- [4] 张亚东,张继业,张卫华. 高速受电弓气动噪声特性分析[J]. 铁 道学报,2017,39(5):47-56.
- [5] 高阳,李新一,吴健. 高速列车受电弓气动噪声研究[J]. 铁道机 车车辆,2017,37(5):54-57,78.
- [6] 余培汛,白俊强,郭博智,等. 剪切层形态对开式空腔气动噪声 的抑制[J]. 振动与冲击,2015,34(1):156-164.
- [7] ZHANG Xin. Compressible cavity flow oscillation due to shear layer instabilities and pressure feedback[J]. AIAA Journal, 1995, 33(8):1404-1411.
- [8] 黄莎,梁习锋,杨明智.高速列车车辆连接部位气动噪声数值模 拟及降噪研究[J].空气动力学学报,2012,30(2):254-259.
- [9] 张亚东,张继业,李田. 高速列车整车气动噪声声源特性分析及 降噪研究[J]. 铁道学报,2016,38(7):40-49.

[C]//5<sup>th</sup> International Conference on Swarm Intelligence. Hefei: Springer International Publishing,2014:74–85.

- [11] CUEVAS E, CIENFUEGOS M, ZALDÍVAR D, et al. A swarm optimization algorithm inspired in the behavior of the social-spider [J]. Expert Systems with Applications, 2013, 40(16):6374-6384.
- [12] MENG Xianbing, LIU Yu, GAO Xiaozhi, et al. A new bio inspired algorithm: Chicken swarm optimization [M]//TAN Y, SHI Y, COELLO C A C. Advances in swarm intelligence. ICSI 2014. Lecture Notes in Computer Science. Cham: Springer,2014: 86–94.