基于田口理论分析的轮胎结构因子对空腔噪声的影响

刘 坤,王 君,崔宗老,张 勇,李金明,苏国庆 (青岛双星轮胎工业有限公司,山东 青岛 266400)

摘要:基于田口设计方法,选取对轮胎空腔噪声可能产生影响的5个结构因子(模具、带束层角度、三角胶高度、胎侧 厚度和胎面厚度),每个因子取两种水平并设计方案。通过半消声室转鼓噪声试验模拟测试在速度为100~40 km・h⁻¹的 勾減速工况下,频率为200~250 Hz的空腔噪声,并根据田口理论分析结构因子对空腔噪声的影响主次顺序、显著程度、 各个因子水平变化引起的空腔噪声变化趋势。结果表明:在70~60 km・h⁻¹的减速区间内,带束层角度对空腔噪声的改善有显著的影响;在90~70 km・h⁻¹的减速区间内,带束层角度和胎侧厚度对空腔噪声的改善有显著的影响;在100~90 km・h⁻¹的减速区间内,模具、三角胶高度、胎面厚度和胎侧厚度对空腔噪声影响显著;综合分析得到的最优方案为:带束 层角度 24°,胎侧厚度 6.2/7.0 mm,三角胶高度 15 mm,模具 2⁴,胎面厚度 6.5/8.5 mm。

关键词:田口理论;轮胎;结构因子;水平;匀减速;空腔噪声 中图分类号:U463.341;TB533⁺.2 文 文献标志码:A DO

文章编号:1006-8171(2022)03-0140-06 DOI:10.12135/j.issn.1006-8171.2022.03.0140



轮胎结构受路面激励与内部空腔空气振动 耦合产生共振,传递到驾驶室内形成频率范围为 200~250 Hz,令人难以忍受的低频嗡嗡声,被称 为空腔噪声,是路面结构噪声的主要成分之一。 随着新能源汽车行业的快速发展,轮胎空腔噪 声逐渐成为影响车辆噪声和振动与声振粗糙度 (NVH)性能的主要难题。

国内外很多学者致力于NVH问题的研究。 于学华^[1]研究表明,轮胎空腔断面变化率越大,越 有利于降低空腔共振噪声。S.R.KIM等^[2]通过有 限元分析发现,尺寸相同的轮胎,其空腔噪声很 大程度上取决于胎面曲率。石宇鹏等^[3-4]研究表 明,在轮胎内腔贴吸音棉和在腔体内充氦气等惰 性气体可有效降低空腔噪声。耿聪聪等^[5]通过试 验发现,在高速条件下轮胎16阶模态与空腔模态 产生了耦合。

本工作从轮胎内部体积、质量和各部位刚性 变化等角度思考,基于田口设计试验方法确定研 究方案,采用半消声室内转鼓模拟测试室外主观 评价空腔噪声的方法得出试验结果,确定最优方 案及相关结构因子水平以改善空腔噪声。同时

E-mail:625220627@qq.com

研究轮胎结构因子水平对空腔噪声的差异影响、 空腔噪声显著性影响结构因子水平以及各结构 因子水平变化导致的空腔噪声变化趋势。

1 影响因子以及水平的确定

利用假设与检验的思路,设定可能影响轮胎 空腔噪声的5个主要结构因子分别为模具、带束层 角度、三角胶高度、胎面厚度和胎侧厚度,每个因 子取两种水平。各结构因子水平如表1所示。

表1 各结构因子水平 水平

结构用乙	水平				
和彻内」	1	2			
模具	1#	2#			
带束层角度/(°)	30	24			
三角胶高度/mm	15	35			
胎面厚度 ¹⁾ /mm	6.5/8.5	8.5/10.5			
胎侧厚度 ²⁾ /mm	4.2/5.0	6.2/7.0			

注:1)胎面中部/肩部;2)胎侧胶/胎圈护胶。

结合经验,通过改变模具外形设计因素来抑制空腔噪声,重点优化胎面两段弧的曲率半径和 胎侧及胎圈部位轮廓。模具因子水平设计参数如 表2所示,其轮廓对比如图1所示。

2 田口试验设计

根据影响因子和水平,确定田口试验为5因子

作者简介:刘坤(1986—),男,山东日照人,青岛双星轮胎工 业有限公司工程师,硕士,主要从事轮胎结构设计与性能研究。

2水平,使用L₈(2⁵)正交表,见表3。

况上会粉	水	Ψ.
反订参数 -	1	2
一段弧半径 $(T_{Rl})/mm$	640	530
二段弧半径 $(T_{R2})/mm$	224	185
一段弧长(B _{Pl})/mm	48	45
轮辋保护高度(H)/mm	22	26
外轮廓面积 $(A)/mm^2$	20 797	20 556





1-1[#]模具;2-2[#]模具。

图1 模具因子两水平轮廓对比

表3 田口试验设计各因子水平表

古安编旦	结构因子							
刀杀绷丂	模具	带束层角度	三角胶高度	胎面厚度	胎侧厚度			
А	1	1	1	1	1			
В	1	1	1	2	2			
С	1	2	2	1	1			
D	1	2	2	2	2			
Е	2	1	2	1	2			
F	2	1	2	2	1			
G	2	2	1	1	2			
Н	2	2	1	2	1			

 G
 2
 2
 1
 1
 2

 H
 2
 2
 1
 2
 1

 由于在实际研究过程中各因子的交互作用不

 易解决,因此本工作重点研究每个因子水平的均

 值主效应的影响、影响的显著性及变化趋势,不分

3 测试方法

析因子间的交互作用影响。

在主观评价过程中,空腔噪声是车辆行驶过 程中的特定速度下出现的峰值噪声,并且峰值对 应的速度和频率区间都较狭小,再加上路面等原 因,有时表现不连续,因而不易被感知。但在中等 匀加速或匀减速工况下,至某一特定速度时会出 现较为清晰的空腔噪声,这种状态的空腔噪声容 易被评价工程师所察觉。由于评价要涵盖大部分 轮胎规格、结构设计、路面等状况,因此工程师选择研究空腔噪声峰值对应的速度区间为匀减速工况下的100~40 km•h⁻¹。

为消除天气、风速和路面等因素的不利影响, 本研究采用原车铝合金轮辋装配轮胎,在半消声室 内采用转鼓法模拟(见图2)测试主观评价过程中速 度由100 km•h⁻¹匀减速至40 km•h⁻¹过程中的行车 工况,每间隔一个速度区间(即10 km•h⁻¹)采集并 整理200~250 Hz(见图3)范围内的噪声值^[6-10]。



图2 半消声室内空腔噪声测试



图3 空腔噪声声压级与频率的对应关系

该方法可较为真实地反映室外车辆在行驶过 程中的空腔噪声状况。测试条件为:室内温度 25℃,测试压力 250 kPa。

4 结果与分析

对各方案分别进行3次空腔噪声测试,试验误 差为±3%,重复性较好。选取最接近均值的1组试 验结果(见表4)进行分析。

4.1 绝对差值分析

均值绝对差值是因子在不同水平下产生不同 空腔噪声的正值差异,工程师希望两水平之间的 绝对差值尽可能大,以找出产生绝对差值大的因 子水平。 在60~50和50~40 km • h⁻¹减速区间内,5个 结构因子的两水平空腔噪声声压级的绝对差值分 析如表5所示。信噪比响应越大,表明该因子水平 抵抗外界噪声能力越强,稳定性越高。

从表5可以看出,在这2个减速区间内,空腔噪声的结构因子按照影响由大到小的排序为带束层角度、胎侧厚度、模具、三角胶高度和胎面厚度。结合信噪比响应得到最佳因子水平组合为:带束层角度 24°,胎侧厚度 6.2/7.0 mm,模具 2[#], 三角胶高度 15 mm,胎面厚度 8.5/10.5 mm。

在90~80,80~70和70~60 km•h⁻¹减速区间 内,5个结构因子的两水平空腔噪声声压级的绝对 差值分析如表6所示。

从表6可以看出,在这3个减速区间内,空腔噪 声的结构因子按照影响由大到小的排序为带束层 角度、胎侧厚度、三角胶高度、模具和胎面厚度。结合信噪比响应得到最佳因子水平组合为:带束层角度 24°,胎侧厚度 6.2/7.0 mm,三角胶高度 15 mm,模具 2[#],胎面厚度 8.5/10.5 mm。

在100~90 km • h⁻¹减速区间内,5个结构因子 的两水平空腔噪声声压级的绝对差值分析如表7 所示。

从表7可以看出,在该减速区间内,空腔噪声的结构因子按照影响由大到小的排序为胎面厚度、胎侧厚度、三角胶高度、模具和带束层角度。结合信噪比响应得到最佳因子水平组合为:胎面厚度 6.5/8.5 mm,胎侧厚度 6.2/7.0 mm,三角胶高度 15 mm,模具 1[#],带束层角度 24°。

4.2 算数差值分析

算数差值可体现因子水平变化后空腔噪声随

		表4 空朋	空噪声声压级测试	结果		dB
士安护旦			减速区间/	$(\mathbf{km} \cdot \mathbf{h}^{-1})$		
刀杀细亏	$100\!\sim\!90$	90~80	$80\!\sim\!70$	$70\!\sim\!60$	$60 \sim 50$	50~40
А	62.27	62.04	62.34	60.36	55.27	53.65
В	64.57	60.18	60.75	60.07	55.25	52.89
С	63.92	60.48	58.14	57.12	56.36	53.93
D	65.66	58.94	56.55	53.40	51.71	51.46
Е	62.81	60.95	60.77	59.71	54.25	53.10
F	69.67	62.17	62.21	61.31	55.14	52.78
G	61.41	57.86	55.75	53.48	50.10	49.30
Н	67.96	60.12	57.61	55.32	52.34	51.67

表5 60~50和50~40 km·h⁻¹减速区间内不同结构因子水平空腔噪声声压级的绝对差值分析

dB

4P HL /\ +r								
线性分析	模具	带束层角度	三角胶高度	胎面厚度	胎侧厚度			
均值响应1)								
水平1	52.98	53.10	51.88	52.50	53.01			
水平2	51.71	51.59	52.82	52.20	51.69			
绝对差值	1.27	1.51	0.94	0.30	1.32			
信噪比响应1)								
水平1	-34.48	-34.50	-34.30	-34.40	-34.49			
水平2	-34.27	-34.25	-34.45	-34.35	-34.26			
绝对差值	0.21	0.25	0.15	0.05	0.23			
均值响应2)								
水平1	54.65	54.98	53.24	53.99	54.78			
水平2	52.96	52.63	54.36	53.61	52.83			
绝对差值	1.69	2.35	1.12	0.38	1.95			
信噪比响应2)								
水平1	-34.75	-34.80	-34.52	-34.64	-34.77			
水平2	-34.47	-34.42	-34.70	-34.58	-34.45			
绝对差值	0.28	0.38	0.18	0.06	0.32			

注:1)50~40 km • h⁻¹减速区间;2)60~50 km • h⁻¹减速区间。

		dB							
化杜八七		结构因子							
线性分析	模具	带束层角度	三角胶高度	胎面厚度	胎侧厚度				
均值响应1)									
水平1	57.74	60.36	57.31	57.67	58.53				
水平2	57.45	54.83	57.88	57.52	56.66				
绝对差值	0.29	5.53	0.57	0.15	1.87				
信噪比响应 ¹⁾									
水平1	-35.22	-35.61	-35.15	-35.21	-35.34				
水平2	-35.17	-34.78	-35.24	-35.18	-35.05				
绝对差值	0.05	0.83	0.09	0.03	0.29				
均值响应2)									
水平1	60.41	61.34	60.05	60.33	61.20				
水平2	60.28	59.35	60.64	60.35	59.48				
绝对差值	0.13	1.99	0.59	0.02	1.72				
信噪比响应2)									
水平1	-35.48	-35.78	-35.15	-35.21	-35.34				
水平2	-35.42	-35.12	-35.24	-35.18	-35.05				
绝对差值	0.06	0.66	0.09	0.03	0.29				
均值响应3)									
水平1	60.41	61.34	60.05	60.33	61.20				
水平2	60.28	59.35	60.64	60.35	59.48				
绝对差值	0.13	1.99	0.59	0.02	1.72				
信噪比响应3)									
水平1	-35.62	-35.75	-35.57	-35.61	-35.73				
水平2	-35.60	-35.65	-35.65	-35.61	-35.49				
绝对差值	0.02	0.10	0.08	0	0.24				

表6 90~80,80~70和70~60 km·h⁻¹减速区间内不同结构因子水平空腔噪声声压级的

注:1)70~60 km • h⁻¹减速区间;2)80~70 km • h⁻¹减速区间;3)90~80 km • h⁻¹减速区间。

表7	100~90 km	• h	1减速区间内不同结构因子水平空腔噪声声压级的绝对差值分析
----	-----------	-----	------------------------------

사사	结构因子							
线性分析	模具	带束层角度	三角胶高度	胎面厚度	胎侧厚度			
均值响应								
水平1	64.10	64.83	64.05	62.60	65.95			
水平2	65.46	64.74	65.52	66.96	63.61			
绝对差值	1.36	0.09	1.47	4.36	2.34			
信噪比响应								
水平1	-36.14	-36.23	-36.12	-35.93	-36.38			
水平2	-36.31	-36.22	-36.32	-36.51	-36.07			
绝对差值	0.17	0.01	0.20	0.58	0.31			

之产生变化的趋势,具体分析如表8所示。

从表8可以得出以下结论。

(1) 在90~40 km \cdot h⁻¹的各减速区间内,空 腔噪声随模具因子的水平变化呈下降趋势;而在 100~90 km \cdot h⁻¹的减速区间内呈上升趋势。

(2)在100~40 km • h⁻¹的各减速区间内,空腔 噪声随带束层角度和胎侧厚度因子的水平变化呈 下降趋势,随三角胶高度因子的水平变化呈上升 趋势。

(3) 在90~40 km • h⁻¹的各减速区间内, 胎面

厚度对空腔噪声声压级的影响在0.4 dB以内。 在100~90 km•h⁻¹减速区间内,胎面厚度因子 由水平1变化为水平2,对应的空腔噪声声压级会 提高4.36 dB。因此在方案优化时可忽略90~40 km•h⁻¹减速区间内胎面厚度对空腔噪声的影响; 在100~40 km•h⁻¹各减速区间内,选择胎面厚度 因子的水平1对空腔噪声进行改善。

4.3 均值方差分析

利用均值绝对差值分析方法虽然直观,但无 法区分试验结果的差异是由因子水平不同引起的

dB

轮胎工业

2022年第42卷

	表8 丝	吉构因子水平变化引起	起空腔噪声声压级的到	变化	dB		
		结构因子					
, 或迷区间/(km・n) —	模具	带束层角度	三角胶高度	胎面厚度	胎侧厚度		
50~40	↓ 1.27	↓ 1.51	1 0.94	↓ 0.30	↓ 1.32		
$60 \sim 50$	↓ 1.69	↓ 2.35	† 1.12	↓ 0.38	↓ 1.95		
$70 \sim 60$	↓ 0.28	↓ 5.53	1 0.58	↓ 0.14	↓ 1.86		
80~70	↓ 0.36	↓ 4.51	10.31	10.03	↓ 0.62		
90~80	↓ 0.13	↓ 1.99	† 0. 59	10.02	↓ 1.72		
100~90	† 1.36	↓ 0.09	† 1.46	† 4.36	↓ 2.34		

注:各结构因子水平变化均由水平1变化为水平2。

还是试验误差引起的。因此采用均值方差分析法 对试验结果差异产生的原因进行分析。利用F检 验法进行显著性(P值)检验,取95%置信区间。若 P值<0.05,则说明因子水平与试验结果之间的关 联在统计意义上显著;若P值≥0.05,则认为两者 关联不显著。

利用Minitab软件对各速度区间不同因子的空腔噪声试验结果进行P值检验,结果如表9所示。

从表9可以看出:在70~60 km • h⁻¹减速区间 内,带束层角度对空腔噪声的试验结果影响显著; 在80~70 km • h⁻¹减速区间内,带束层角度和胎侧 厚度对空腔噪声的试验结果影响显著;在90~80 km • h⁻¹减速区间内,带束层角度和胎侧厚度对空 腔噪声的试验结果影响显著;在100~90 km • h⁻¹ 减速区间内,模具、三角胶高度、胎面厚度和胎侧 厚度均对空腔噪声的试验结果影响显著;其他减 速区间内相关因子影响不显著,说明试验过程中 存在误差,且对试验结果影响较大。

4.4 综合分析

不同减速区间内各方案空腔噪声排序如表10 所示。

从表10可以看出,方案G为最优方案,对应最 优因子水平分别为:带束层角度 24°,胎侧厚度 6.2/7.0 mm,三角胶高度 15 mm,模具 2[#],胎 面厚度 6.5/8.5 mm。

5 结论

(1)选取5个结构因子,每个因子设两种水平, 基于田口理论分析方法设计8个方案,减小了试验 次数,缩短了试验周期。

(2) 在半消声室内, 使用原车铝合金轮辋和轮 胎装配, 用转鼓法模拟测试室外实车测试空腔噪

读读区词 / (1 1 ⁻¹)	结构因子							
, , , , , , , , , , , , , , , , , , ,	模具	带束层角度	三角胶高度	胎面厚度	胎侧厚度			
50~40	0.252	0.198	0.359	0.747	0.239			
$60 \sim 50$	0.296	0.186	0.445	0.797	0.245			
$70 \sim 60$	0.771	0.026	0.589	0.868	0.170			
80~70	0.120	0.001	0.153	0.807	0.008			
90~80	0.663	0.020	0.176	0.930	0.027			
$100 \sim 90$	0.015	0.688	0.011	0.001	0.005			

表9 各个减速区间内不同因子对空腔噪声试验结果的 P值检验结果

表10 不同减速区间内各方案空腔噪声大小顺序

武庫区问/(1-m + h ⁻¹)				方案	编号			
测速区间/(Km•n)	А	В	С	D	Е	F	G	Н
50~40	7	5	8	2	6	4	1	3
60~50	7	6	8	2	4	5	1	3
$70 \sim 60$	7	6	8	1	4	5	2	3
80~70	7	6	4	2	5	8	1	3
90~80	7	4	5	2	6	8	1	3
100~90	2	5	4	6	3	8	1	7

注:1-8的噪声排序为由小到大。

声,测试在100~40 km • h⁻¹的匀减速工况下,不同 速度区间内,模具、带束层角度、三角胶高度、胎面 厚度和胎侧厚度5个结构因子不同水平的轮胎在 频率为200~250 Hz范围内的空腔噪声。

(3)综合均值和信噪比响应绝对差值、算数 差值以及均值方差分析的结果可得:在70~60 km•h⁻¹的匀减速工况下,带束层角度对空腔噪声 的改善有显著影响;在90~70 km•h⁻¹的匀减速工 况下,带束层角度和胎侧厚度对空腔噪声的改善 有显著影响;在100~90 km•h⁻¹的匀减速工况下, 胎面厚度、胎侧厚度、三角胶高度和模具对空腔噪 声的改善有显著影响。

(4)综合分析得到的最优方案为:带束层角度
24°,胎侧厚度 6.2/7.0 mm,三角胶高度 15 mm,模具 2[#],胎面厚度 6.5/8.5 mm。

(5)本工作只研究了5个结构因子及其两种水 平,局限性较大,后续还需要进一步的试验补充与 完善。

参考文献:

- [1] 于学华. 轮胎空腔共振噪声的改进方法[J]. 华南理工大学学报(自然科学版),2009,37(7):90-93,105.
- [2] KIM S R, SUNG K D, LEE D W, et al. Cavity noise sensitivity analysis of tire contour design factors and application of contour optimization methodology[J].中南大学学报(英文版), 2012, 19 (8):8.
- [3] 石字鹏,张全逾,刘鹏.汽车轮胎空腔模态的获取途径及其影响因 素[J].汽车零部件,2020(10):47-49.
- [4] 周海超,夏琦,王国林,等. 轮胎空腔共振噪声与力传递率关系的试验研究[J]. 汽车工程,2021,43(3):429-436,449.
- [5] 耿聪聪,苏丽俐,万心东,等.关于高速车内嗡嗡声问题分析与研 究[J].汽车零部件,2019(10):26-30.
- [6] 何剑峰, 靳晓雄, 彭为, 等. 轮胎花纹对车内噪声声品质影响的研究[J]. 汽车工程, 2012, 36(4): 345-350.
- [7] 黄伟,曹金凤,曹金鹏.轮胎噪声的分析与测试方法[J].轮胎工业, 2019,39(6):323-325.
- [8] 王小微,葛剑敏.室内转鼓法中不同转鼓面对于轮胎噪声影响分 析[J],噪声与振动控制,2018,38(z1):627-630.
- [9] 王万英, 靳晓雄, 彭为, 等. 轿车轮胎噪声测试与评价方法研究[J]. 汽车技术, 2008(9): 50-53.
- [10] 周海超,陈青云,李慧云,等.花纹结构对轮胎气动噪声影响的风 洞试验研究[J],橡胶工业,2020,67(11):821-826.

收稿日期:2021-09-20

Influence of Structure Factors on Tire Cavity Noise based on Taguchi Theory

LIU Kun, WANG Jun, CUI Zonglao, ZHANG Yong, LI Jinming, SU Guoqing (Qingdao Doublestar Tire Industry Co., Ltd, Qingdao 266400, China)

Abstract: Based on Taguchi design method, an experimental plan was designed using five structure factors that might affect the tire cavity noise were selected (mold, belt angle, apex height, sidewall thickness and tread thickness) and two levels for each factor. Through the drum noise test of semi anechoic chamber, the cavity noise with frequency of $200 \sim 250$ Hz under the uniform deceleration condition with a speed of $100 \sim 40$ km \cdot h⁻¹ was simulated and tested. According to Taguchi theory, the influence significance of the structure factors and the change trend of cavity noise caused by the change of each factor level were analyzed. The results showed that the belt angle had a significant effect on the reduction of cavity noise in the deceleration speed range of $70 \sim 60$ km \cdot h⁻¹. In the deceleration speed range of $90 \sim 70$ km \cdot h⁻¹, the belt angle and sidewall thickness had a significant impact on the cavity noise level. In the deceleration speed range of $100 \sim 90$ km \cdot h⁻¹, the cavity noise was significantly affected by the mold, apex height, tread thickness and sidewall thickness. The optimal scheme obtained by comprehensive analysis was: belt angle 24° , sidewall thickness 6.2/7.0 mm, apex height 15 mm, mold $2^{\#}$, and tread thickness 6.5/8.5 mm.

Key words: Taguchi theory; tire; structure factor; level; uniform deceleration speed; cavity noise