连续型和非连续型蜂窝芯材的共振吸声结构性能研究

刘杰1 纪双英1 焦丽娟2 杨进军1

(1 中国航空制造技术研究院复合材料技术中心,北京 101300)(2 中国飞机强度研究所,西安 710065)

文 摘 以芳纶纸蜂窝、内嵌树脂隔板和微穿孔面板为原料,制备了连续和非连续双自由度共振吸声结构,对两种共振吸声结构的力学性能和吸声系数进行对比研究。结果表明:连续蜂窝芯材所制备共振吸声结构的压缩和拉伸性能高于非连续型共振吸声结构,其中非稳定型压缩强度和拉伸强度高19%,稳定型压缩强度高32%,稳定型压缩模量高43%,剪切性能基本相当;两层蜂窝芯材容易出现孔格错位(非连续型共振吸声结构),引起错位区域的微孔堵塞,使该结构的共振吸收峰与理论值出现较大差异。

关键词 蜂窝,共振吸声结构,吸声系数,微穿孔,双自由度

中图分类号:TB132 DOI:10.12044/j.issn.1007-2330.2023.01.011

Research on the Performances of Resonant Sound-absorbing Structure Based on Continuous and Discontinuous Honeycomb Core Materials

LIU Jie¹ JI Shuangying¹ JIAO Lijuan² YANG Jinjun¹

(1 Composite Center, AVIC Manufacturing Technology Institute, Beijing 101300)

(2 Aircraft Strength Research Institute of China, Xi'an 710065)

Abstract Continuous and discontinuous dual degree of freedom resonance sound absorption structures were prepared by using aramid paper honeycombs, embedded resin partitions and micro-perforated panels. The mechanical properties and sound absorption coefficients of the two resonance sound absorption structures were compared. The results show that: the compression and tensile performances of the resonance absorption structure of the continuous honeycomb core material are higher that of discontinuous honeycomb core material. Among them, the unstabilized compressive strength and tensile strength are 19% higher, the stable compressive strength is 32% higher, the stable compressive modulus is 43% higher, and the shear performance of the structure is basically equal. At the same time, the two-layer honeycomb core material is prone to cell dislocation (discontinuous resonance sound absorption structure), which causes the micropores blocking in the dislocation area, and the peak of the resonance absorption structure is greatly different from the theoretical value.

Key words Honeycomb, Resonant sound-absorbing structure, Sound absorption coefficients, Microperforation, Double degrees of freedom

0 引言

蜂窝夹层结构具有轻质、高强、耐腐蚀、隔热等优 点,在航空航天、轨道交通等领域均得到了广泛的应 用^[1-2]。将一定厚度的蜂窝与微穿孔板及背板结合可 制成共振吸声结构,针对共振吸声结构,国内外研究人 员开展了大量研究^[3-10]。单自由度共振吸声结构在共 振频率附近有很好的吸声效果,但是在共振频率以外 的频段吸声效果不佳,为拓宽噪声吸收频段,研究人员 提出了组合微穿孔共振吸声结构的概念^[11-12],组合结 构又分为耦合结构和并联结构两种。耦合结构是指通 过增加共振吸声结构空腔数量和穿孔板数量的方式拓 宽吸收频带,双层耦合结构不是简单的单层结构组合, 与单层结构相比,双层结构的两个主要共振频率分别 向高频和低频移动^[13],而三层微穿孔共振吸声结构的 吸声系数和吸声频带可在双层结构基础上进一步提高^[14], 但是三层微穿孔共振吸声结构制备工艺复杂,工业化

第一作者简介:刘杰,1985年出生,硕士,高级工程师,主要从事特种功能性蜂窝芯材研制的工作。E-mail:liu_jie621@126.com

收稿日期:2022-04-06

基金项目:国家重点研发计划(2021YFB3703900)

难度较大。并联结构仅一层微穿孔板,但板上有多组 穿孔,孔径和孔间距不同,分别与空腔形成共振吸声结 构,研究人员对该结构也进行了理论研究^[15],发现并联 后结构在交点位置的吸声系数高于两组吸声系数的数 值平均。单层、双层和三层微穿孔共振吸声结构示意 图见图1。



图1 共振吸声结构示意图

Fig. 1 Schematic diagram of resonance sound absorption structure

共振吸声结构在航空领域的主要应用部位是飞机发动机短舱内壁、入口或后通道中的声学衬垫,以减少发动机造成的风扇宽频噪音^[16-18]。最初的设计 是采用具有微孔面板的单自由度共振吸声结构,显 然,单自由度共振吸声结构吸收频带窄,难应对航空 发动机所产生的宽频噪声,逐渐被淘汰。现在更为 常见的设计是采用双自由度共振吸声结构,通过结 构参数的变化以实现对噪声的宽频吸收。双自由度 共振吸声结构在制备工艺上又从最初非连续蜂窝芯 材结构逐步发展为连续蜂窝芯材结构,如A320系列 飞机所使用的IAE研制的V2500发动机,其声学衬垫 就采用了非连续蜂窝芯材结构,如图2所示。



图 2 V2500发动机声学衬垫解剖后的非连续蜂窝芯材 Fig. 2 Discontinuous honeycomb core of V2500 engine acoustic line after dissection

针对非连续蜂窝芯材和连续蜂窝芯材所制备的 共振吸声结构在力学性能、声学性能上的具体差异, 国内外的相关研究报道较少,本文分别采用非连续 蜂窝芯材和连续蜂窝芯材制备双自由度共振吸声结 构,对该结构的力学性能和声学性能进行对比研究, 结合两种结构的具体制备工艺,分析造成两种结构 性能差异的主要原因。

1 实验

1.1 原材料与仪器

1.1.1 原材料

— 76 —

主要原材料见表1。

表1 主要原材料 Tab.1 Main raw materials

序号	名称	厂家
1	芳纶纸蜂窝,NRH-5-48	中航复合材料有限责任公司
2	热破胶膜,J-402	黑龙江省石油化学研究院
3	微穿孔内隔板,J-401	黑龙江省石油化学研究院
4	碳纤维面板	中航复合材料有限责任公司

1.1.2 仪器

主要仪器设备见表2。

表2 主要设备

Tab. 2 Main equipment

设备名称	规格	设备信息
电子拉力试验机	Instron5566	美国 Instron 公司
热压机	FDY-40	上海颐中橡塑机械有限公司
BK阻抗管	4206	丹麦BK
BK多通道数据分析仪	Pluse 3160	丹麦BK

1.2 试验过程与方法

1.2.1 共振吸声结构设计参数

对于微穿板吸声结构来说,其吸声性能是由穿孔 率、孔径、板厚和空腔深度来决定,因此为获得理想的 吸声效果,需要对这结构参数进行优化设计。在前期 工作的基础上,采用遗传算法进行多目标参数优化,得 出表3中的设计参数,该设计参数主要针对的频率范围 是1.5~4.5 kHz。根据优化参数结果,以芳纶纸蜂窝、 碳纤维面板、热破胶膜和微穿孔内隔板为原材料,分别 制备非连续型和连续型两种双自由度共振吸声结构, 双自由的共振吸声结构示意图及实物见图3。



注:(a)结构示意图;(b)非连续型;(c)连续型。 图3 双自由的共振吸声结构示意图及其实物



表3 双自由度共振吸声结构参数

Tab. 3 Parameters of resonance sound-absorbing structure of double degree freedom

穿孔率1/%	孔径1/mm	板厚1/mm	空腔深度1/mm
3.4	0.5	0.61	10
穿孔率2/%	孔径2/mm	板厚2/mm	空腔深度2/mm
2	0.2	0.60	14

宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2023年 第1期

1.2.2 性能测试方法

采用Instron5566电子万能实验机对蜂窝进行非稳 定型压缩性能、稳定型压缩性能和L向、W向剪切性能 测试,测试标准分别按照GB/T 1453—2005和GB/T 1455 —2005进行;采用阻抗管法,对所制备共振吸声结构的 吸声系数进行了测试,测试频率范围0~6.4 kHz。

2 结果与讨论

2.1 力学性能结果讨论

两种双自由度共振吸声结构的各项强度性能对比 见图4(a),各项模量性能对比见图4(b)。从图4(a)可 以看出,采用连续型蜂窝所制备的共振吸声结构的非 稳定型压缩强度、稳定型压缩强度和平面拉伸强度高 于非连续型,其中非稳定型压缩强度和拉伸强度高19%, 稳定型压缩强度高32%,而剪切强度基本相当;同样可 从图4(b)看出,采用连续型蜂窝所制备的共振吸声结 构的稳定型压缩模量比非连续型高42%,而剪切模量 基本相当。造成两种结构的力学性能出现以上差异的 主要原因是芳纶纸蜂窝的连续性。当连续型的共振吸 声结构在受到压缩、拉伸和剪切载荷作用时,由于蜂窝 壁连续,载荷可从上面板完整的传递至下面板,在无胶 接质量的情况下,共振吸声结构的压缩、剪切和拉伸性 能与蜂窝本身的性能相当;当非连续型共振吸声结构 在受到压缩载荷和拉伸载荷作用时,由于蜂窝非连续, 结构内部蜂窝的受载情况则会发生变化,非连续型蜂 窝芯材截面形貌和压缩载荷传递情况见图5。从图5可 以看出,当结构受到压缩载荷时,上面板和下面板受到 的载荷均会通过蜂窝壁传递至微穿孔内隔板(该材料 主要体现功能性,强度较低),使微穿孔内隔板受到弯 曲载荷而发生破坏,随后蜂窝局部失稳后发生破坏,最 终造成蜂窝的压缩性能结果偏低,同理当结构受到拉 伸载荷时,上面板和下面板受到的拉伸载荷均会通过 蜂窝壁传递至微穿孔内隔板,微穿孔内隔板受到弯曲 载荷而发生破坏,造成蜂窝的拉伸强度结果偏低。而 结构受到剪切载荷时,虽然剪切载荷同样会传递至微 穿孔内隔板,但微穿孔内隔板的抗剪切性能远高于蜂 窝(室温下,内隔板的剪切强度≥15 MPa),剪切载荷通 过内隔板在上下两层蜂窝之间传递时不会发生破坏。 当剪切载荷达到一定程度时,结构则会在性能相对较 低的蜂窝上发生破坏,故两种双自由度共振吸声结构 的剪切强度和剪切模量性能结果基本相当。



图4 连续型和非连续型共振吸声结构性能对比





注:(a)压缩载荷;(b)拉伸载荷;(c)平面剪切载荷。 图5 非连续型共振吸声结构在受载情况分析图

Fig. 5 Analysis of loaded condition of discontinuous resonant sound absorbing structure

2.2 吸声系数测试结果讨论

两种双自由度共振吸声结构在0~6.4 kHz范围内 的吸声系数测试结果如图6(a)所示。图中非连续蜂窝 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2023年 第1期 所制作的共振吸声结构在主要工况频率范围内(即1.2.1 节中主要优化的频率范围:1.5~4.5 kHz)的平均吸声 系数为0.730,连续蜂窝所制作的共振吸声结构在主要 工况频率范围内的平均吸声系数为0.881。与理论计 算结果对比可知,连续蜂窝型共振吸声结构的共振吸 收峰与理论计算结果更接近、平均吸声系数更高,非连 续型共振吸声结构则出现了多个杂峰,平均吸声系数 也偏低。结合两种双自由度共振吸声结构的制备工艺 可知,造成实际测试值与理论计算值出现差异的原因 主要是结构的微孔出现了不同程度的堵塞。当蜂窝连 续时,仅共振吸声结构面板上的孔眼会发生堵塞,堵塞 位置一般位于蜂窝壁与面板胶接处,由于微穿孔面板 与蜂窝胶接过程中,胶黏剂会在蜂窝壁与面板接触位 置附近聚集,堵塞面板上的孔眼,而蜂窝芯材的中间隔 板(含微孔)是通过隔板侧面与蜂窝壁胶接,该工艺通 过工艺控制,可避免出现孔眼堵塞的问题。当蜂窝非 连续时,共振吸声结构面板的孔眼堵塞情况与蜂窝连 续时基本一致,但中间隔板上的微穿孔会因为两层蜂

窝孔格错位、蜂窝与中间隔板表面的胶接等问题,导致 中间隔板上的微孔堵塞严重,且孔眼堵塞具有随机性。 根据X射线检测结果(图7),采用目视计数的方法计算 可知(蜂窝壁交叉位置的孔眼堵塞):文中共振吸声结 构面板的孔眼堵塞率在10%~20%,通过二次加工处理, 可将面板的孔眼堵塞率降低至5%以下,而非连续型共 振吸声结构因孔格错位和胶接的需要,其中间隔板的 孔眼堵塞率达到50%左右,且这部分堵塞在结构内部, 无法进行二次加工,且该堵塞无固定规律,可能造成非 连续型共振吸声结构的吸收峰随机出现。为验证无规 律堵塞是否会使结构的吸收峰随机出现,采用同样的 工艺和结构参数重新制备了1块非连续型共振吸声结 构,其参数结果见图6(b),由图可知,结构的吸声系数 发生了较大变化,这种随机性是不能接受的。





图6 吸声系数测试结果 Fig. 6 Test results of sound absorption coefficient



图7 共振吸声结构微穿孔面板孔眼堵塞情况 Fig. 7 Blockage of the resonance sound absorption structure

3 结论

(1)基于连续蜂窝的双自由度共振吸声结构的压 缩性能和拉伸性能高于非连续型吸声结构,其中非稳 定型压缩强度和拉伸强度高19%,稳定型压缩强度高 32%,稳定型压缩模量高43%,剪切性能基本相当。

(2)连续型共振吸声结构的吸声系数与理论计

算结果一致性较高,而非连续型吸声结构因内隔板 层上的微孔存在随机堵塞,造成该结构的实际吸声 系数与理论结果存在较大差异,且这种差异存在设 计不能接受的不确定性。

参考文献

[1] BITZER T. Honeycomb technology [M]. USA: Hexcel 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2023年 第1期

— 78 —

Corporation, 1997:1-9.

[2] 王兴业,杨孚标,曾竞成,等.夹层结构复合材料设 计原理及其应用[M].北京:化学工业出版社,2007:1-8.

WANG X Y, YANG F B, ZENG J C, et al. Design principle and application of sandwich structure composite materials [M]. Beijing: Chemical Industry Press, 2007: 1-8.

[3] 田雨春. 穿孔板共振吸声结构吸声性能研究[D]. 大连;大连交通大学, 2019.

TIAN Y C. Research on sound absorption properties of perforated panel resonant sound absorber [D]. Dalian: Dalian Jiaotong University, 2019.

[4] MASAHIRO T, MIKITO T, DAIJI T. Reduction of acoustic radiation by perforated board and honeycomb layer systems[J]. Applied Acoustics, 2007,68(1):71-85.

[5] ABDERRAZAK O, IMAD T. Vibro-acoustic analysis of micro-perforated sandwich structure used in space craft industry[J]. Mechanical Systems and Signal Processing, 2011, 25(2):657-666.

[6] KIMIHIRO S, IPPEI Y, MOTOKI Y, et al. Effect of a honeycomb on the absorption characteristics of double-leaf microperforated panel (MPP) space sound absorbers [J]. Noise Control Eng. J, 2011,59(4):363-371.

[7] 张慧洁, 刘超, 李翔, 等. 低频吸声复合结构的研制 与性能研究[J]. 噪声与振动控制, 2021, 41(3): 236-240.

ZHANG H J, LIU C, LI X, et al. Study on the development and performance of low frequency sound absorption composite structures [J]. Noise and Vibration Control, 2021,41 (3):236-240.

[8] 黄太誉,高翔.复合材料声衬声阻抗性能测试试验 研究[J]. 工程与试验,2020,60(2):36-39.

HUANG T Y, GAO X. Experimental study on acoustic impedance of composite acoustic liner[J]. Engineering and Text, 2020,60(2):36-39.

[9] 蒋从双. 变截面微穿孔板吸声降噪研究[D]. 北京: 中国地质大学,2020.

JIANG C S. On the acoustic performance of the microperforated plates with variable cross-section [D]. Beijing: China University of Geosciences, 2020.

[10] 卢炽华, 陈弯, 刘志恩, 等. 微穿孔板简化仿真方 法在双层微穿孔结构中的应用[J]. 北京理工大学学报, 2019,39(1):1-6.

LU C H, CHEN W, LIU Z E, et al. A simplified simulation method for micro-perforated panel with double layer microperforated structure [J]. Transactions of Beijing Institute of Technology, 2019, 39(1):1-6.

[11] 马大猷. 组合微穿孔板吸声结构[J]. 噪声与振动 控制,1990(3):3-9.

MA D Y. Composite micro-perforated panel sound absorption structure[J]. Noise and Vibration Control, 1990(3):3-9.

[12] 吴飞,陈文渊,巨泽港,等. 基于组合微穿孔板的低频宽带吸声超材料研究[J]. 中国材料进展,2021,40(1):20-21,29-33.

WU F, CHEN W Y, JU Z G, et al. Research on low frequency broadband sound absorption metamaterial based on combined micro-performated plate[J]. Materials China, 2021, 40 (1):20-21, 29-33.

[13]张宗茂,顾熙堂. 双层微穿孔板吸声结构设计中的共振和反共振频率计算[J]. 噪声与振动控制,1994(1):13-17.

ZHANG Z M, GU X T. Calculation of resonance and antiresonance frequencies in the design of double-layer microperforated panel sound absorption structure [J]. Noise and Vibration Control, 1994(1):13-17.

[14] 赵晓丹,张晓杰,姜哲.三层微穿孔板的优化设计及 特性分析[J]. 声学学报,2008,33(1):84-87.

ZHAO X D, ZHANG X J, JIANG Z. Three layer microperforated panel optimal design and analysis of its characteristic[J]. Acta Acustica, 2008,33(1):84-87.

[15] 王鹏,王敏庆,刘彦森,等.并联微穿孔板吸声结构 研究[J]. 压点与声光, 2008, 30(4):489-491.

WANG P, WANG M Q, LIU Y S, et al. Study on the parallel microper forated panels [J]. Piezoelectrics and Acoustooptics, 2008, 30(4):489-491.

[16] ARMANDO V, PAUL S, ROB S. Design and Verification of seamless intake acoustic liners for business jet class turbofan engines [C]//15th AIAA/CEAS Aeroacoustics Conference, Miami, 2009: 11-13.

[17] 陈洋,吴永鹏,李忠盛,等. 嵌入局域共振单元宽频 减振降噪蜂窝夹层结构研究进展[J]. 装备环境工程,2020, 17(11):96-102.

CHEN Y, WU Y P, LI Z S, et al. Research progress on broadband vibration and noise reduction honeycomb sandwich structure embedded with local resonance unit [J]. Equipment Environmental Engineering, 2020, 7(11):96-102.

[18] 纪双英,郝巍,刘杰. 共振吸声结构在航空发动机上的应用进展[J]. 航空工程进展,2019,10(3):302-308.

JI S Y, HAO W, LIU J. Application progress of resonance sound absorption structure in aero engines [J]. Advances in Aeronautical Science and Engineering, 2019, 10(3): 302–308.