Journal of Vibration, Measurement & Diagnosis

doi:10.16450/j.cnki.issn.1004-6801.2017.03.006

光纤光栅传感网络的冲击定位方法

曹 亮1, 王景霖1, 何召华1, 梁大开2, 单添敏1, 林泽力1

(1.上海航空测控技术研究所故障诊断与健康管理技术航空科技重点实验室 上海,201601)(2.南京航空航天大学机械结构力学及控制国家重点实验室 南京,210016)

摘要 针对航空航天层合板结构冲击与振动监测的需求,提出一种基于小波包分解方法和分布式光纤光栅传感网 络的板状结构低速冲击辨识方法。根据四边固支板结构的承载形式与光纤光栅传感器的感知特性,设计合理的传 感器网络布局,再利用快速傅里叶变换(fast Fourier transformation,简称 FFT)与小波包分解对光纤光栅传感网络 监测到的冲击响应信号进行时频域分析,获取能表征冲击特性的时域特征分解信号。在此基础上,分别计算出每 一个特征分解信号与其对应的时域原始信号之间的互相关系数,并将其做为相似度分配权值,分解出所有样本冲 击点对应冲击响应信号的特征分解信号,构建样本信息库。利用 Haudorff 距离计算测试信号与样本信息库各个信 号之间的相似度,并根据相似度来确定冲击点的位置坐标。研究表明,该方法能够实现对航空航天层合板结构低 速冲击位置的辨识。

关键词 光纤光栅传感网络; 层合板; 小波包分解; 冲击定位 中图分类号 TH741; TP311.1; TP212.14

引 言

现代航空业的快速发展,对航空航天飞行器结构的性能提出了更高要求,其主要体现在针对结构 材料性能的提高,如要求更高的结构强度、刚度以及 抗腐蚀能力和抗电磁干扰能力。层合板由于具有高 比强度、良好的抗疲劳性、耐腐蚀性以及绝缘、热导 率低等优点^[1],在航空航天领域得到了快速发展和 广泛应用。然而层合板结构在制作和使用过程中易 受环境因素以及材料属性变化的影响,尤其是在层 合板结构使用过程中受到振动冲击作用产生隐蔽性 的损伤^[2],造成层间脱层、纤维断裂以及内部产生裂 纹等现象。隐形损伤在一定程度上降低了层合板的 使用可靠性,并造成不可估量的安全隐患。因此,对 层合板结构的冲击定位问题的研究是非常必要的。

光纤光栅传感器具有芯径细、质量轻、柔韧性好的优点,适合于与柔性充气结构一体化集成,同时又耐腐蚀,抗电磁干扰能力强^[3-4],因此,在基于光纤光 栅传感器的复合材料冲击定位研究领域也得到了应 用。Kuang 等^[5]将光纤光栅传感器埋入先进航空 复合材料中用于监测其性能及损伤状态,当栅区处 笔者在对光纤光栅传感特性以及网络优化布局 研究的基础上,利用分布式光纤光栅传感网络实现 对板状复合材料结构的冲击位置辨识。

1 冲击定位原理

1.1 光纤光栅传感原理

光纤布拉格光栅作为一种反射型光纤传感器, 仅反射特定波长附近的窄带光波。当宽带光源输入 光纤光栅传感器栅区,特定波长的光波满足了栅区 反射条件,并发生反射,如图1所示。当光栅栅区不

在非均匀应变场或者受到局部不对称加载状态下, 光纤光栅传感器的光谱分裂成对个波峰,因此,可根 据此原理研究加载事件过程中的应变异常现象。杨 智春等^[6]利用小波系数差的模实现了对复合材料悬 臂梁的损伤定位。陆观^[7]利用分布式光纤光栅传感 网络监测板状复合材料的冲击状态,并利用黄氏变 换以及自回归模型系数来实现对冲击响应信号的特 征提取,并通过马氏距离的相似度判别来实现冲击 位置的辨识。

^{*} 航空基金资助项目(2014ZD33001) 收稿日期:2015-12-03;修回日期:2016-03-04

受力时,其传感原理[8]为

$$\lambda = 2n\Lambda \tag{1}$$

其中:λ为光纤光栅反射光谱中心波长;n为纤芯有 效折射率;Λ为光栅周期。



图 1 光纤光栅传感器原理

Fig. 1 The principle of fiber grating sensor

由式(1)有

$$\Delta \lambda = 2\Lambda \Delta n + 2n\Delta \Lambda \tag{2}$$

当光纤布拉格传感器受到应变场和温度场变化 影响时,反射光谱中心波长λ会发生偏移。光栅在 只受应力的作用时,光栅栅区周期、有效折射率与栅 区所受动态应变关系^[8]为

$$\begin{cases} \Delta \Lambda / \Lambda = \epsilon \\ \Delta n = (1 - P_e) \lambda \epsilon \end{cases}$$
(3)

光栅在仅受温度场作用时,其有效折射率及应 变同温度 T 之间关系如下

$$\begin{cases} \partial n/n\partial T = \alpha \\ \partial \varepsilon/\partial T = \xi \end{cases}$$
(4)

其中:ε为光栅栅区应变; P。为光弹系数(纤芯材质 确定时为常数); α为热膨胀系数; ξ为热光系数; ΔT 为环境温度变化量。

根据式(2)、式(3)和式(4),可得中心波长偏移 量 $\Delta\lambda$ 与动态应变 ε 及温度变化量 ΔT 之间的 关系^[9]为

$$\Delta \lambda = \lambda \left[(1 - P_e) \varepsilon + (\alpha + \xi) \Delta T \right]$$
(5)

由式(5)可知,栅区应变及温度对栅区中心波长 偏移量 Δλ 的影响可进行叠加,因此应变对栅区中 心波长的影响与温度变化对栅区中心波长的影响是 相互独立的。

1.2 小波包分解

函数 $\psi(x)$ 的傅里叶变换 $\psi(\omega)$ 满足容许性条

件[10]

$$C_{\varphi} = \int_{R} \frac{|\psi(\omega)|^{2}}{\omega} d\omega \leqslant \omega$$
 (6)

该函可作为一个基本小波母函数,通过变化小 波母函数的尺度因子,可在时域尺度上进行伸缩和 平移。时域尺度上平移伸缩后的函数为 $\phi_{(m,n)}(x)$, 其变换因子为 *m*,平移因子为 *n*,则有^[7]

$$\varphi_{(m,n)}(x) = m^{-\frac{1}{2}} \varphi\left[\frac{x-n}{m}\right] \quad (m \ge 0, n \in R)$$
(7)

小波包与小波分析相同,也是由一系列线性组合的小波函数 $\varphi^{i}(x)$ 组成,即

 $\varphi_{j,k}^{i}(x) = 2^{j/2} \varphi^{i}(2^{j}x - k)$ (*i*=1,2,3…) (8) 其中:*i*,*j*,*k* 分别为频率因子、尺度因子和平移因子。

小波包在使用过程中同样表现出正交性、时频 性等性质,与相应的小波函数相似。

由于复合材料板具有各向异性的特质,造成冲 击响应信号频率成分复杂,因此需要分析不同频率 成分与冲击位置之间的对应关系,以表征冲击响应 信号的特征。小波包分解方法具有不同尺度的小波 母函数,能够根据信号特征频率选择相应的频带,提 高时频分辨率^[11]。小波包分解对各层各阶信号的 频段划分公式为

$$(n-1) \frac{f_s}{2^{(i+1)}} \sim n \frac{f_s}{2^{(i+1)}}$$
(9)

其中:n为层数;i为阶数;f,为采样频率。

因此,可以根据固有频段范围来计算小波包分 解所需要的层数和阶数。

1.3 向量相关性评定

每一个光纤光栅传感器监测到的冲击响应信号 经小波包分解后能得到特征分解信号,将特征分解 信号与其对应的原始信号之间的互相关系数作为对 应传感信号之间 H 距离值的分配权重系数,记为 a₁,a₂,…,a_n。互相关系数的求解过程如下:已知两 向量 a 和 b,把 a 向量作为行向量, b 向量作为列向 量,则向量 a, b 之间的互相关系数^[12]为

$$\alpha = \frac{\sum ab - \frac{1}{n} \sum a \sum b}{\sqrt{\left[\sum a^2 - \frac{1}{n} (\sum a)^2\right] \left[\sum b^2 - \frac{1}{n} (\sum b)^2\right]}}$$
(10)

1.4 Hausdorff 距离

Hausdorff 距离是描述两组点集之间相似度的

一种量。它是两种点集之间的一种定义形式:假设 有两组集合 $A = [x_1, x_2, \dots, x_m], B = [y_1, y_2, \dots, y_n],则两集合之间的 Hausdorff 距离定义为$

$$H(\mathbf{A}, \mathbf{B}) = \max[h(\mathbf{A}, \mathbf{B}), h(\mathbf{B}, \mathbf{A})] \quad (11)$$
其中: $h(\mathbf{A}, \mathbf{B}), h(\mathbf{B}, \mathbf{A})$ 为

$$\begin{cases} h(\boldsymbol{A},\boldsymbol{B}) = \max_{x \in \boldsymbol{A}} \{\min_{y \in \boldsymbol{B}} \| x - y \| \} \\ h(\boldsymbol{B},\boldsymbol{A}) = \max_{y \in \boldsymbol{B}} \{\min_{x \in \boldsymbol{A}} \| y - x \| \} \end{cases}$$
(12)

h(**A**,**B**)指每个点 *a*_i 到距离此点最近的 **B** 集合 中的点 *b*_j 之间的距离 || *a*_i - *b*_j || 进行排序,取其最 大值作为 *h*(**A**,**B**)的值,同理 *h*(**B**,**A**)。

H(*A*,*B*)取*h*(*A*,*B*),*h*(*B*,*A*)中的较大值,度量 两个点集之间的最大不匹配程度。

2 冲击实验系统

图 2 所示为冲击实验系统实物图。基于分布式 光纤光栅传感网络的冲击定位系统分为传感系统、 数据采集与传输系统及数据处理和评估系统。其 中:传感系统由级联而成的光纤光栅传感网络组成, 监测板面的冲击状态;数据采集与传输系统由计算 机和光纤光栅解调仪组成,用以采集和保存冲击响 应信号;评估系统为相关定位程序,用以实现对冲击 位置的辨识。

层合板板面有效面积为 540 mm×540 mm。 为方便确定冲击点位置以及精确加载,取板面中心 位置、大小为 300 mm×300 mm 的区域作为冲击监 测区域,并划分成规则的 11 行、11 列共计 121 个点 的网络,网格划分形式如图 3 所示。



图 2 冲击实验系统 Fig. 2 The diagram of impact test system

在冲击监测区域的四周布置由4个光纤光栅传 感器(fiber bragg grating,简称 FBG)组成的光纤光 栅传感网络,各传感器的分布位置、中心波长以及分 布形式如表1和图3所示。

表 1 FBG 传感器中心波长与位置

Tab. 1	The center	wavelength	and	position	of	the	sensors
--------	------------	------------	-----	----------	----	-----	---------

传感器	中心波长/nm	位置坐标/mm
FBG_1	1 529.947	(150, -150)
FBG_2	1 533.193	(150,150)
FBG_3	1 537.031	(-150, 150)
FBG_4	1 549.123	(-150,-150)



图 3 板面网络划分形式及传感器布局图

Fig. 3 The diagram of plank's network and sensors' location

3 冲击实验结果与分析

利用上述冲击实验系统,监测层合板面冲击状态,并实现冲击载荷的定位辨识。

3.1 频谱分析

对板面中心位置施加冲击载荷,研究光纤光栅 传感网络中各传感器所监测到的冲击响应信号。如 图 3 所示,采集并处理冲击点 O(0 mm,0 mm)处相 应的冲击信号。图 4 所示为 O 点的冲击响应信号 时频域分析图,由上到下分别为光纤光栅传感器 FBG₁,FBG₂,FBG₃ 与 FBG₄ 对应的时频图谱。

图 4(a)为施加冲击载荷状态下不同传感器监测到的时域响应信号。冲击点距离各传感器的传感距离相同,但其相应的中心波长偏移量不同,均不超过 200 pm,持续时间不超过 0.3 s。同时冲击中心位置里各个固支边较远,固支边对其影响较小,因此各传感器监测的波长偏移不会出现较大的波动。波长偏移量对应关系为: $\Delta\lambda_{FBG_3} > \Delta\lambda_{FBG_4} > \Delta\lambda_{FBG_2} > \Delta\lambda_{FBG_1}$,这是因为树脂复合材料在材料性能上表现

为各向异性,因此也造成排布方向相同的传感器的 中心波长偏移量不相同。图 4(b)为冲击响应传感 信号的傅里叶变换频谱图,从图中可以看出,冲击响 应信号中的敏感频率为 70,110,150 和 200 Hz,其 中以 70 Hz 左右的频段范围为主,且幅值最大。 因此,可断定该层合板冲击响应信号的特征频率为 70 Hz。



图 4 传感网络冲击响应信号时频图



3.2 小波包分解及互相关系数的计算

根据确定的冲击响应信号特征频率,对上述冲击响应信号进行小波包分解处理,如图 5 所示。其中图 5(a)为冲击过程中 4 个 FBG 传感器监测到的 原始信号,图 5(b)为对该信号监测到的原始信号进 行小波包分解,获取包含特征频率的的特征分解 信号。

对小波包分解获得的特征分解信号进行频谱分析,如图 6 所示。其特征频段范围为 45~85 Hz,其 中最大频谱值为 70 Hz 左右,与小波包分析所得结 果基本一致。

3.3 数据库建立及信息比对

如图 7 所示,选取图中标记数码的 9 个冲击点 为样本点,按照标记数码的大小顺序依次对上述样 本点进行等能量冲击,记录并保存所有样本点的冲 击响应信号 S,获取各冲击响应信号对应的特征分 解信号 s,并计算其相应的互相关系数。





Fig. 5 The wavelet packet decomposition signal of the shock response signal



图 6 小波包分解信号频谱图

Fig. 6 Frequency spectrum of the wavelet packet decomposition signal



图 7 样本点位置示意图 Fig. 7 Sketch diagram of sample points

每一个冲击点对应 4 个冲击响应信号(光纤 光栅传感网络包含 4 个 FBG 传感器),每一个冲 击响应信号对应一个特征分解信号 s_i,因此,每 个冲击点对应 4 个特征分解信号 s_i,s_i,s_i,和 s_i, 将此 4 个特征分解信号按传感器排列顺序组建 一个二维矩阵,则 9 个样本点对应 9 个二维矩 阵,这些二维矩阵共同构成了样本点的特征信息 数据库。

随机冲击 9 个样本点中的任意一个点,并得到 冲击实验信号 S'(包含 4 个冲击实验信号)。对该 信号进行小波包分解提取特征分解信号 s'_1, s'_2, s'_3 和 s'_{4} ,按传感器排列顺序建立测试信号特征信息矩阵 $M_{s'} = [s'_{1} \quad s'_{2} \quad s'_{3} \quad s'_{4}]$ 。将该矩阵与特征信息库中 的矩阵逐个比对,对应传感器的特征信号之间求取 H距离 $(H_{i1}, H_{i2}, H_{i3}, H_{i4})$,并计算两信号之间的 互相关系数 $(\alpha_{i1}, \alpha_{i2}, \alpha_{i3}, \alpha_{i4})$,则该测试点与样本点 之间的综合 H 距离为

 $H_{i} = \alpha_{i1} H_{i1} + \alpha_{i2} H_{i2} + \alpha_{i3} H_{i3} + \alpha_{i4} H_{i4} \quad (13)$

根据分析,分别对上述9个样本点冲击一次,获 取9组测试信号,按照信号分析流程分别求取9个 测试点与样本库中特征信息库矩阵之间的综合 H 距离值,其结果如图8所示。



图 8 测试点综合 H 距离值分布图 Fig. 8 The distribution of H distance to the sample points

由图 8 可知,仅有 3 号、8 号测试点未能准确判 别出结果,其他测试点均能实现定位辨识。

4 结 论

1) 结合光纤光栅传感器的传感特性,优化 FBG 传感器的布局,以实现对板面监测范围的最 大化。

2)利用小波包对信号处理过程中体现出的自适应性,提高了对信号时频域分析的能力,并获取了

能表征信号特征的时频域信息。

 3)采用集合之间相似度比对的方法,并利用 Hausordff距离作为衡量集合之间相似度的指标, 提高其辨识能力。

参考文献

 [1] 陈浩然,刘远东.动荷载作用下含损伤复合材料层合板 承载能力[J].复合材料学报,2004,21(3):115-119.
 Chen Haoran, Liu Yuandong. Loaded capability of delaminated composite plates under dynamic loading[J]. Acta Materiae Compositae Sinica, 2004,21(3):115-119. (in Chinese)

[2] 陆观,梁大开,曾捷,等. 基于光纤光栅传感器的复合 材料层合板冲击能量研究[J]. 振动与冲击,2011, 30(6):261-264.

Lu Guan, Liang Dakai, Zeng Jie, et al. Impact energy on composite material layer based on grating sensors [J]. Journal of Vibration and Shock, 2011, 30(6): 261-264. (in Chinese)

[3] 贾子光,任亮,李宏男,等.应用光纤光栅传感器[J].中 国激光,2010,37(5):1298-1303.

Jia Ziguang, Ren Liang, Li Hongnan, et al. Application of fiber bragg grating sensors in monitoring curing process of carbon fiber composite[J]. Chinese Journal of Lasers,2010,37(5):1298-1303. (in Chinese)

- [4] 王义平,唐剑,尹国路,等. 光纤光栅制作方法及传感应用[J].振动、测试与诊断,2015,35(5):809-819.
 Wang Yiping, Tang Jian, Yin Guolu, et al. The fabrication method and sensing application of fiber grating [J]. Journal of Vibration, Measurement & Diagnosis, 2015,35(5):809-819. (in Chinese)
- [5] Kuanga K S C, Kennyb R, Whelan M P, et al. Embedded fiber Bragg grating sensors in advanced composite materials[J]. Composites Science and Technology, 2001(61):1379-1387.
- [6] 杨智春,党晓娟,王乐,等.复合材料结构损伤联合定位 法试验研究[J].振动、测试与诊断,2010,30(2):115-118.

Yang Zhichun, Dang Xiaojuan, Wang Le, et al. Experimental investigation on a combined damage localization method for composite beams and plates [J]. Journal of Vibration, Measurement & Diagnosis, 2010,30(2):115-118. (in Chinese)

- [7] 陆观. 光纤 Bragg 光栅在智能材料结构健康监测中的 应用研究[D]. 南京:南京航空航天大学,2011.
- [8] 张威,梁大开,芦吉云,等.光纤光栅传感系统信号解调 技术的研究[J]. 压电与声光,2008,30(6):677-679.
 Zhang Wei, Liang Dakai, Lu Jiyun, et al. Research on demodulating technique for fiber grating seansor system[J]. Piezoelectectrics & Acoustooptics, 2008,30 (6):677-679. (in Chinese)
- [9] Zubia J, Mateo J, Losada M A, et al. Optical fiber sensors for structural health monitoring in airplanes [C] // 15th International Conference on Transparent Optical Networks. Poland: Journal of Telecommunications and Information Technology, 2013.
- [10] 汪富泉,李厚强.小波理论与分形[J].物理,1994,23 (9):539-543.

Wang Fuquan, Li Houqiang. Wavelet and fractal theory [J]. Physics, 1994, 23(9): 539-543. (in Chinese)

[11] 刘守山,杨辰龙,李凌,等.基于自适应小波阈值的超 声信号消噪[J].浙江大学学报,2007,41(9):1557-1560.

Liu Shoushan, Yang Chenlong, Li Ling, et al. Adaptive wavelet thresholding based ultrasonic signal denoising[J]. Journal of Zhejiang University, 2007, 41 (9):1557-1560. (in Chinese)

[12] 王正林,龚纯,何倩. 精通 Matlab 科学计算[M]. 北京: 电子工业出版社,2007:54-55.



第一作者简介:曹亮,男,1989年10月 生,助理工程师。主要研究方向为航空 结构的健康管理与故障诊断、数据分析 等。曾发表《加载条件下光纤光栅传感 器温度影响特性》(《江苏航空》2015年 第1期)等论文。

E-mail:hdcaoliang@163.com