

纤维增强复合材料层间剪切强度测量三点 弯曲试验改进方案

孙先念,韩天福,刘杨*

(大连海事大学交通运输工程学院,大连116026)

摘要:纤维增强复合材料层间剪切强度是衡量其材料特性的重要指标,目前多采用短梁法对其进行测量,但短梁法试 验失效模式复杂,试验有效率低。该文提出一种基于长梁三点弯曲强度实验的纤维增强复合材料层间剪切强度测量方法, 此方法通过在三点弯曲的长梁试件表面粘贴金属增强体,改变梁的跨高比,从而改变梁内最大正应力与最大切应力的比 值,使之与弯曲强度和剪切强度之比相匹配,保障复合材料层合梁在三点弯曲工况下首先发生层间剪切失效,进而测量出 层间剪切强度。该文基于推导的理论公式,论证层合梁表面粘贴增强体后,引发层间剪切失效的可行性;再进一步通过数 值计算验证了所推导公式的精度;最后对所提出试验改进方案进行了实验验证。实验结果表明,在玻璃纤维增强层合梁上 下表面粘贴铝合金增强体后,使层合梁在三点弯曲工况下,可以方便可靠地测得复合材料层间剪切强度。

关键 词:纤维增强复合材料;剪切强度;层间切应力;三点弯曲试验
中图分类号:O342
文献标志码:A
DOI: 10.12179/1672-4550.20220061

An Improved Three-point Bending Testing Method for Interlaminar Shear Strength of Fiber Reinforced Composite Laminates

SUN Xiannian, HAN Tianfu, LIU Yang*

(College of Transportation Engineering, Dalian Maritime University, Dalian 116026, China)

Abstract: Interlaminar shear strength is one of key mechanical properties for fiber reinforced composite laminates, which is mostly evaluated by the three-point bending method using short beam. However, the short beam specimen probably failing in multiple modes may lead to an unsuccessful testing. In this paper, a long-beam specimen scheme is proposed to improve three-point bending testing method. The span to height ratio of the proposed long beam specimen is adjusted by sticking reinforced patches to the surfaces of laminated specimen, which in turn lowers the ratio of the maximum normal stress and the maximum shear stress within the long beam during three-point bending. By this way, the elevated interlaminar shear stress will lead to shear failure of the specimen to guarantee the effectiveness of testing. Based on the deduced stress formulas of the proposed long beam, the feasibility of long beam with reinforced patches to evoke interlaminar shear failure is discussed. The shear stress formulas are then verified by numerical analysis. Finally, the interlaminar shear strength of glass-fiber reinforced laminates is measured by the proposed testing method, which shows that all the specimens fail in the interlaminar failure mode. Therefore, the proposed testing method of long beam is reliable for evaluation of interlaminar shear strength.

Key words: fiber reinforced composites; shear strength; interlaminar shear stress; three-point bending test.

纤维增强复合材料具有高比刚度、比强度, 还具有灵活的可设计性,广泛应用于空天结构、 载运工具、土木结构和体育器材等^[1-2]。纤维增强 复合材料通常由高强度纤维(碳纤维、玻璃纤维 等)与树脂基体组成,纤维逐层铺设,形成了超高的纤维层内强度,而在纤维层间主要依靠强度较弱的树脂传递载荷,易发生破坏,其中层间失效 是纤维增强复合材料的一种重要失效方式,而层

- 基金项目:大连海事大学研究生教育教学改革项目(YJG2021506)。
- 作者简介:孙先念(1980-),男,博士,教授,主要从事复合材料结构分析方面的研究。

收稿日期: 2022-01-22; 修回日期: 2022-06-23

^{*}通信作者: 刘杨(1986-), 男, 博士, 讲师, 主要从事复合材料和连接件破坏方面的研究。E-mail: liuyang1042@ dlmu.edu.cn

间剪切失效是层间失效的主要形式。因此,准 确、方便地测量纤维增强复合材料的层间剪切强 度,是制备与设计高性能复合材料的关键之一^[3]。

目前层间强度测量方法主要有双切口拉伸/压 缩试验^[4]、短梁剪切试验^[5-7]、V型槽短梁法^[8] 等。拉伸与压缩剪切试样需要双面开槽,试验对 开槽尺寸要求比较严格,因此这类试验方法较少 采用: 短梁剪切试验应用相对较多, 但是短梁试 验的试样尺寸较小,在试验过程中常因发生弯曲 破坏而不是层间剪切破坏,或发生拉伸-压缩-剪 切共同作用的复杂破坏形式,严重影响试验效 率; V型槽短梁法截面上剪切应力分布比较均 匀,试验可同时获得试件的剪切模量和剪切强 度,但是这种试验方法从夹具到试验片的制备均 非常复杂,同时对加载位置精度要求较高,测得 的剪切强度与试验片上开槽的形状密切相关,实 用难度高。因此,需要对现有的试验方案进行改 进,以方便可靠地测量纤维增强复合材料层间剪 切强度。

本文作者之前采用端部开口弯曲(end notched flexure, ENF)试验^[9-10] 测量缝合复合材料层间剪切 断裂韧性时发现,当复合材料层合梁含有缝线 时,其层间剪切强度得到大幅度提高,原有的试 验方法在缝合层合梁发生弯曲破坏之前, 较低的 层间切应力不能使其端部预设的层间分层裂纹因 剪切而发生扩展。在缝合层合梁的上下表面粘贴 增强体后,调整了梁内最大正应力与最大切应力 的比值,从而实现了端部层间分层裂纹的扩展并 成功测出增强后的层间断裂韧性。因此,本文采 用粘贴增强体的应力协调力学机理,对基于三点 弯曲的纤维增强复合材料层间剪切强度试验方案 进行改进,改进方案可以方便可靠地测量纤维增 强复合材料层间剪切强度。本文从理论分析与数 值计算两个方面论证了改进方案的可行性,并通 过在表面粘贴增强体的三点弯曲试验验证了新方 案的可靠性。

1 矩形截面各向同性三点弯曲梁的正应力 与切应力分析

为了便于分析改进的试验方案,首先基于各 向同性矩形截面三点弯曲梁,分析增强体对梁内 最大正应力以及最大切应力的影响。

根据材料力学平面假设,跨度为L,厚度为

H的各向同性矩形横截面细长梁(*L/H*>5)在三点弯曲载荷作用下,梁内的最大正应力(跨中上下表面处)和最大切应力(梁中面处)分别为^[11]:

$$\sigma_{\max} = \frac{M}{W_z} \tag{1}$$

$$\tau_{\max} = \frac{3}{2} \cdot \frac{F}{A} \tag{2}$$

式中,M为梁跨中的最大弯矩, $W_z = \frac{BH^2}{6}$ 截面抗 弯截面系数(B为梁横截面宽度),F为作用于跨中 的横向集中剪力, $A=H\times B$ 为横截面面积。

根据式(1)和式(2),可得梁内最大正应力与 最大切应力的比值为:

$$\frac{\sigma_{\max}}{\tau_{\max}} = 2 \cdot \frac{L}{H} \tag{3}$$

由式(3)可以看到,三点弯曲时,随着跨高比 的改变,此梁的最大正应力与最大切应力的比值 线性变化,比值与梁跨度成正比,与梁厚度成反比。

三点弯试验标准《GBT 1447—2005》指出, 长梁试样跨高比要达到 20 以上,由式(3)可知, 此时最大正应力与最大切应力比值在 40 以上。复 合材料层合梁的拉伸强度通常远大于剪切强度, 剪切强度则较弱。对于不同的纤维类型以及纤维 含量的纤维增强层合板,其拉伸强度与层间剪切 强度比值范围主要集中在 10~30 之间^[12-13],所以 在标准三点弯曲试验中,长梁的最大正应力与最 大切应力比值达到 40 以上,可以确保使其先发 生弯曲破坏,而不是层间剪切破坏。显然,这种 方案是不能直接用来测量层合板的层间剪切强 度的。

根据式(3),要使梁在三点弯曲时先发生剪切 破坏而不是弯曲破坏,就需要减小跨高比。由此 可见,现有的短梁试验方法采用直接减小梁跨度 *L*来降低最大正应力与最大切应力比值。显然,增 加梁的厚度也可以降低最大正应力与最大切应力 比值,单纯增加梁的厚度不单会引起材料制备成 本的大幅度增加,而且过厚的层合梁已经脱离使 用范围,测得的强度指标也会受尺寸的影响。所 以本文采用粘贴增强片的方式增加梁的厚度以改 变跨高比,从而使梁先发生剪切失效,测得梁的 剪切强度。这里值得说明的是粘贴增强片通常选 用韧性金属材料,在试验中增强片并不会破坏, 所以结构校核的最大正应力位置处于原始梁上。 在这种情况下,假设增强片弹性模量与梁材料一 致,可以得到梁内需要校核的最大正应力与最大 切应力的比值随梁的跨高比变化关系为:

$$\frac{\sigma_{\max}}{\tau_{\max}} = 4 \cdot \frac{L}{H^2} \cdot \left(\frac{H}{2} - \delta\right) \tag{4}$$

式中: δ为单侧增强片厚度,对称粘贴; H为梁总 厚度(包括增强片),通过增强片改变梁的整体跨 高比可使得应力比值以2次速率减小。为了直观 理解增强片厚度尺寸,这里取 L=100 mm, H= 5 mm,如图1 所示。



图 1 粘贴增强体梁最大正应力与最大切应力的 比值随跨高比变化

2 矩形截面复合材料层合梁横截面正应力 与切应力分析

2.1 应力公式推导

如图 2 所示矩形截面复合材料梁中,外表层 为增强片,在纯弯曲情况下有:

$$\sigma_i = E_i \frac{y_i}{\rho} \tag{5}$$

式中, σ_i为第 i 层正应力, E_i为第 i 层材料沿梁跨 度方向的等效弹性模量, ρ为纯弯曲梁的曲率半 径, y_i为第 i 层中面到中性轴的距离。纯弯曲梁横 截面弯矩 M 表达如图 3 所示。对式(5)积分得到曲 率半径ρ的表达式为:

$$\sum_{i=1}^{n} \int_{a-\sum_{i=1}^{i}h_{j}}^{a-\sum_{j=1}^{i}h_{j}} E_{i} \frac{y_{i}^{2}}{\rho} b dy = M$$
(6)

$$\frac{1}{\rho} = \frac{3M}{\sum_{i=1}^{n} E_i b \left[\left(a - \sum_{j=1}^{i-1} h_j \right)^3 - \left(a - \sum_{j=1}^{i} h_j \right)^3 \right]}$$
(7)

式中, b 为梁的宽度, a 为梁截面最上端到中性轴的距离, h_j 为第 j 层的厚度, n 为总层数(含增强片层)。



图 2 复合材料层合梁横截面示意图

将式(7)带入应力表达式,第*i* 层位置的正应 力为:

$$\sigma_{i} = \frac{3ME_{i}\left(a - \sum_{j=1}^{i} h_{j}\right)}{\sum_{k=1}^{n} E_{k}b\left[\left(a - \sum_{j=1}^{k-1} h_{j}\right)^{3} - \left(a - \sum_{j=1}^{k} h_{j}\right)^{3}\right]}$$
(8)

需要指出的是,式(8)是基于梁纯弯曲推导 的,但是根据弹性力学理论,当梁的跨高比大于 5时,在使用纯弯曲公式计算横力弯曲梁的正应力 时的误差一般小于 1%,所以式(8)也可以直接用 于三点弯曲这样的横力弯曲工况。

在横力弯曲情况下,梁内的切应力分布从图 3 可以看出,其中沿轴向静力平衡为:

$$F_{N2} - F_{N1} - \mathrm{d}F_s = 0 \tag{9}$$



图 3 梁内切应力分布示意图

假设正应力沿梁宽度方向均匀分布,第一层 到第 *i* 层相邻界面上垂直于横截面合力 *F*_{N1} 与 *F*_{N2} 表达式为:

$$F_{N2} = \sum_{k=1}^{i} \sigma_{k(M+\mathrm{d}M)} bh_k \tag{10}$$

$$F_{N1} = \sum_{k=1}^{i} \sigma_{k(M)} bh_k \tag{11}$$

假设切应力在宽度方向均匀分布,则有:
$$dF_s = \tau_i b dx$$
 (12)

整理后得到第 i 层切应力为:

$$\tau_{i} = \frac{3Q}{2b} \cdot \frac{\sum_{k=1}^{i} E_{i} \left[\left(a - \sum_{j=1}^{k-1} h_{j} \right)^{2} - \left(a - \sum_{j=1}^{k} h_{j} \right)^{2} \right]}{\sum_{k=1}^{n} E_{i} \left[\left(a - \sum_{j=1}^{k-1} h_{j} \right)^{3} - \left(a - \sum_{j=1}^{k} h_{j} \right)^{3} \right]}$$
(13)

这里考虑对称铺层情况,梁弯曲中性轴位于 矩形截面对称轴处,即:

$$a = H/2 \tag{14}$$

对于非对称铺层情况,先通过平衡方程求解 中性轴位置 a 后,带入公式即可。当各层材料相 同时,式(8)和式(13)退化为梁各项同性矩形截面 梁正应力公式与切应力公式。

需要校核的最大正应力(原始梁上)与最大切 应力的表达式为:



式中, *E*_{sur}为复合材料的外表层沿梁轴线方向的弹性模量, *h*₁为增强片厚度, 对称铺层 *n* 为偶数, 中间层数为 *n*/2。

2.2 应力公式验证

为了验证公式的正确性和精度,采用商用有限 元软件 ABAQUS 进行对比数值分析。几何模型与有 限元网格如图 4 所示。模型尺寸总长度为 160 mm,三 点弯曲梁跨度为 100 mm,宽为 16 mm,厚为 6 mm。 模型材料参数如表 1 所示,这里采用 solid 方法对 复合材料进行铺层建模,单层厚度为 0.125 mm, [0/90]s 正交铺设共 48 层。单元采用 C3D8R 三维 应力单元,单元尺寸设置为 1 mm。为了与本文的 计算公式进行对比,这里计算无增强片到增强片 总厚度为 4 mm,间隔 1 mm 共 5 个有限元模型。 增强片材料与第 1 节相同,采用线弹性材料模型。



表1 玻璃纤维层合梁材料性能模量

| | | _ | _ | _ | _ | 模量 | 自单位: | : GPa | | |
|------------------------|-----------------|-----------------|------------------------|------------------------|-----------------|------------------------|------------------------|-----------------|--|--|
| <i>E</i> ₁₁ | E ₂₂ | E ₃₃ | <i>v</i> ₁₂ | <i>v</i> ₁₃ | v ₂₃ | <i>G</i> ₁₂ | <i>G</i> ₁₃ | G ₂₃ | | |
| 13.0 | 15 / | 15 / | 0.31 | 0.31 | 0.36 | 37 | 37 | 57 | | |

图 5 给出了当层合梁厚度为 6 mm 时,有限元 方法与本文公式给出的不同增强片厚度下最大正 应力与最大切应力对比情况。可以看出,本文公 式与有限元结果是一致的,并具有可靠的计算精 度。相比之下,有限元计算结果整体偏小,这主 要是本文公式没有考虑梁的横向剪切效应,所得 到的切应力要偏低。



图 5 有限元与本文公式最大正/切应力比结果对比

2.3 改进实验方案有效性分析

考虑 [0/90]s 正交铺设玻璃纤维板,层合梁跨度 L=100 mm,材料参数如表1所示。增强片采用 铝合金, E=70 GPa, v=0.3。针对不同厚度玻璃纤 维梁,最大正应力与切应力比值随增强片厚度的 变化情况,这里考虑单层厚度 0.125 mm,每层采 用文献 [14] 中方法计算等效模量,然后采用本文 的多层层合梁正应力与切应力计算公式计算,得 到结果如图 6 所示。



图 6 不同厚度层合梁最大正应力与最大切应力比值 随增强片厚度变化图

由图 6 可以看到,当无增强片时,复合材料 层合梁由 2 mm 增厚到 6 mm,最大正应力与切应 力比值从 138 左右降低到 48,降低幅度虽然比较 大,但是仍然远高于其抗拉强度于层间剪切强度 的比值(10~20),所以这些层合梁在三点弯曲载荷 作用下将发生正应力引起的强度失效。当增强片 总厚度为 2 mm,即两侧各 1 mm 厚时,正应力与 切应力比值已经降低到 20 以下。继续增加增强片 总厚度至 4 mm 时,比值已降低到 10 以下,此时 层间失效将先于拉伸强度失效,从而保障了基于 三点弯曲长梁测量层间剪切强度的有效性。

3 基于改进试验方案的层间剪切强度测量

按照《GB/T 1449—2005 纤维增强塑料弯曲性 能试验方法》准备玻璃纤维增强复合材料层合梁 试件,试件采用 [0/90]_s铺层,试件制备好后对其 进行打磨、粘贴增强片。本文为了试验操作方 便,选取了与试件长度一致的增强片进行试验, 如图 7 所示。试件分为*A、B、C*共3组,每组3件, 具体分组信息如表 2 所示。

表 2 试验件分组及尺寸 试件组别 厚度/mm 增强片厚度/mm 总长/mm 标距/mm A 5 2 160 100 В 100 6 2 160 C7 2 160 100

试验机型号为 CSS-88100 电子万能试验机, 最大载荷为 100 kN。试验过程按照《GB/T 1449— 2005 纤维增强塑料弯曲性能试验方法》进行,如 图 8 所示。加载速度为 1 mm/min,破坏的试件如 图 9 所示。



图 7 粘贴增强片玻璃纤维层合梁试件



图 8 三点弯曲试验



图 9 玻璃纤维层合梁失效破坏后情况

由图 9 可以看出试件全部发生中间层剪切破 坏,无弯曲破坏试件,因此试验的失效模式是有 效的。各组试件的失效载荷记录如表 3 所示,将 失效载荷数据代入到本文推导的最大切应力公式 中,可得出试件的剪切强度如表 4 所示。3 组试件 的典型载荷-位移曲线,如图 10 所示。可以看 到,试验过程中层间发生破坏后,载荷明显下 降,试验中止。由于层间剪切破坏是首次破坏, 所以没有表现出复合材料层合板渐进破坏特征。

表 3 试验失效载荷

单位: kN

| 试件编号 | A | В | С |
|------|------|------|------|
| 1 | 5.34 | 6.58 | 7.59 |
| 2 | 4.26 | 5.13 | 7.39 |
| 3 | 6.32 | 6.23 | 6.63 |







图 10 3 组试件的典型载荷-位移曲线

表4数据表明,3组试件的剪切强度接近,其 中A、B两组试件偏低,这主要与试验中增强片的 塑性屈服有关(图9)。当增强片发生塑性屈服时, 其传递的弯矩减缓增加(正应力不再随弯曲载荷持 续线性增加),相应地,部分弯矩传递到了复合材 料层,导致试件在偏低的弯曲载荷下发生剪切破 坏。同时,由于增强片塑性屈服,也使A组剪切 强度测量结果的方差偏高。因此,在选择增强片 材料时,选取屈服强度高的材料有助于获得更为 准确的数据。

需要说明的是, 图 9 中 A、B 两组失效后的试 件照片上,可以看到存在明显的增强片脱粘现 象,这主要是因为当试件在中间层剪切破坏后, 增强片于复合材料层的界面位于分离的两部分中 间位置,在弯曲载荷作用下,此界面受到较高的 切应力,导致二次剪切破坏。

4 结束语

本文提出了一种基于三点弯曲的纤维增强复 合材料层间剪切强度改进测量方案,在三点弯曲 的长梁试件表面粘贴金属增强体,通过改变梁的 跨高比来调整梁内最大正应力与最大切应力的比 值, 使之与弯曲强度和剪切强度之比相匹配, 保 障复合材料层合梁在三点弯曲工况下首先发生层 间剪切失效,进而测量出层间剪切强度。针对此 改进方案,本文推导了改进试验中的正应力和切 应力计算公式,论证了改进方案的可行性,并验

证了应力计算公式的正确性。多组玻璃纤维层合 梁的改进试验表明,所提出的方案可以保障试件 在三点弯曲工况下首先发生层间剪切失效,从而 获得玻璃纤维层合梁的层间剪切强度。试验结果 表明,选取屈服强度高的材料制作增强片有助于 测得更为准确的层间剪切强度。

参考文献

- [1] PHILIPPE B, NUNO C. Numerical forming of continuous fibre reinforced composite material: A review[J]. Composites Part A Applied Science & Manufacturing, 2018, 113(1): 12-31.
- [2] 杨小平, 隋刚. 碳纤维复合材料在新能源产业中的应用 进展[J]. 新材料产业, 2012(2): 20-24.
- [3] 王涛, 高聪, 徐海兵, 等. 纤维增强复合材料界面力学性能 表征技术研究进展[J]. 化工新型材料, 2021(1): 1-7.
- [4] 于艳华,杨国腾.复合材料层间剪切强度测试的研 究[J]. 测控技术, 2012, 31(S): 330-331.
- [5] AWAN F S, FAKHAR M A, KHAN L A, et al. Study of interfacial properties of carbon fiber epoxy matrix composites containing graphene nanoplatelets[J]. Fibers and Polymers, 2019, 20(3): 633-641.
- [6] KUBIT A, TRZEPIECINSKI T, KLONICA M, et al. The influence of temperature gradient thermal shock cycles on the interlaminar shear strength of fibre metal laminate composite determined by the short beam test[J]. Composites Part B: Engineering, 2019, 176(1): 1072-1089.
- [7] KEMMOCHI K, XIA M, SUWA H, et al. 三维织物碳/ 碳复合材料中层间剪切强度的改进[J]. 纤维复合材 料,2001,18(2):56-59.
- [8] 周国统. 层合板层间拉伸及剪切性能研究[D]. 哈尔 滨:哈尔滨工业大学,2018.
- [9] 孙先念, 刘书田. Z-pins对层合复合材料非对称分层增 韧作用参数分析-Ⅱ型层间韧性[J].复合材料学报, 2009, 26(5): 193-200.
- [10] WOOD M D K, SUN X, TONG L, et al. A new ENF test specimen for the mode II delamination toughness testing of stitched woven CFRP laminates[J]. Journal of Composite Materials, 2007, 41(14): 1743-1772.
- [11] 刘鸿文. 材料力学[M]. 5版. 北京: 高等教育出版社, 2011.
- [12] 蔡婧. 复合材料夹层板层间剪切强度的试验研究[J]. 科技信息, 2013(22): 380-381.
- [13] 周磊,黎大胜,侯锐钢. 铺层结构对树脂基复合材料层 间剪切强度影响的研究[J]. 玻璃钢/复合材料, 2016(9): 44-48.
- [14] 沈关林, 胡更开. 复合材料力学[M]. 北京: 清华大学出 版社, 2006.

编辑 张俊