网络出版地址;http://www.cnki.net/kcms/detail/42.1755.TJ.20150128.1213.018.html 期刊网址: www.ship-research.com

引用格式:孙九霄,郑绍文,蔡敬标.一种复合材料一钢连接结构极限承载能力试验与数值研究[J].中国舰船研究, 2015,10(1):27-31,45.

SUN Jiuxiao, ZHENG Shaowen, CAI Jingbiao. The experimental and numerical research on the extreme bearing capacity of a composite-steel connecting structure[J]. Chinese Journal of Ship Research, 2015, 10(1):27-31, 45.

一种复合材料一钢连接结构 极限承载能力试验与数值研究

孙九霄¹,郑绍文¹,蔡敬标²
1 中国舰船研究设计中心,湖北武汉 430064
2 中国人民解放军 92537 部队,北京 100161

摘 要:夹芯复合材料因其结构力学性能优异,耐腐蚀,已被广泛运用于船舶行业。首先,以复合材料甲板室中的夹芯复合材料一钢连接结构为对象,通过试验,得到夹层板的载荷位移曲线,推断出夹层板的极限载荷。然后,对经典层合板理论、Reissener夹层板理论、Hoff夹层板理论和杜庆华夹层板理论进行对比分析,并选用Hoff 夹层板理论为理论模型,通过有限元软件模拟分析,并与试验结果进行对比,验证了分析结果的可靠性,可为复合材料连接结构设计提供有益的指导。

DOI: 10.3969/j.issn.1673-3185.2015.01.004

The Experimental and Numerical Research on the Extreme Bearing Capacity of a Composite–Steel Connecting Structure

SUN Jiuxiao¹, ZHENG Shaowen¹, CAI Jingbiao²
1 China Ship Development and Design Center, Wuhan 430064, China
2 The 92537th Unit of PLA, Beijing 100161, China

Abstract: The composite sandwich plate has been widely used in the ship industry due to its excellent mechanical property and antiseptic property. In this paper, a sandwich composite component applied on a composite deck-house(composite-steel connecting structure) is studied, whose design load and ultimate load requirements are obtained by analyzing the stress and strain of laminates under specific loads. Also, the classical lamination theory, Reissener sandwich plate theory, Hoff sandwich plate theory, and Du Qinghua sandwich plate theory are compared, where Hoff sandwich plate theory is finally chosen as the proper theoretical model to verify the reliability of the presented technique. With finite element software simulation analysis, the actual results obtained in the test are validated through numerical simulation, which provides meaningful guidance for the future design of sandwich composite connecting structures.

Key words: composite material; connecting structure; ultimate strength; structure design

0 引 言

近年来,随着对复合材料研究的深入,复合材

料成型技术越发成熟,先进复合材料已被广泛运 用于航空、航天、船舶等设计要求严格的结构上, 因此,复合材料结构的可靠性设计问题也就显得

收稿日期: 2014 - 09 - 09 网络出版时间: 2015-1-28 12:13 **基金项目:** 国家部委基金资助项目 **作者简介:** 孙九霄(通信作者),男, 1981年生,博士,工程师。

蔡敬标,男,1967年生,硕士,高级工程师。

尤其重要,是当前研究的一个重要方向^[1]。目前, 国内外关于夹层板的研究主要集中在弯曲性能、 抗冲击、侵彻、连接设计和数值仿真等方面,这些 研究的关注点主要为加筋和芯材对结构整体力学 性能的影响^[2-3]。本文将通过对甲板室外侧壁板 与钢制围栏板对接的模型进行试验,得到载荷位 移曲线,进而获得极限载荷。同时,将通过有限元 的模拟分析,得到层合板的极限载荷,并与试验结 果进行比较,以验证有限元模拟的可靠性,为层合 板在舰船上的设计应用提供指导。

1 试验模型

本文以典型轻甲板结构室为对象,建立复合 材料甲板室外侧壁板与钢质围栏连接的模型。以 上层建筑水压头和波浪砰击载荷为设计载荷,对 15和70kPa这2种工况的静压载荷进行计算。夹 层板采用蒙皮一芯材一蒙皮的形式,模型如图1 所示。



图 I 连接琂构 Fig.1 Connecting structure

连接结构试验试样总共制作6个,实物照片 如图2所示。



图 2 试件模型 Fig.2 Samples of composites

试验加载方式采用悬臂梁顶端位移加载方式。在试件悬臂端垫置与试件同宽(约50 mm)、厚10 mm的钢条,以保证静力加载方式,压头载荷均匀作用于试件端部。

为了获得载荷位移曲线,在层合板末端布置 机械位移计。位移测量采用6钻防震机械位移 计,量程为0~10 mm;夹层板主体上表层最大主应 变测量采用电阻式应变测量,数据采集采用 MDR-80设备,弯曲加载状态如图3所示。



图 3 弯曲试验加载状态 Fig.3 Loading state of bending test

2 试样工艺稳定性试验分析

为了验证工艺的稳定性,测试AC1结构的初始弯曲刚度特性。分别针对试件AC1-W-3, AC1-W-4和AC1-W-5进行线性载荷(1kN)试验加载,每件重复3次。每件试件的加载载荷位移曲线如图4所示。





由图4可知:试件ACl-W-3重复加载3次后的载荷一位移曲线吻合度均较高;对于试件ACl-W-4,第1次加载在顶端位移16mm(载荷0.70kN)后载荷一位移曲线略有下降,后两次(载荷1kN)加载时的载荷一位移曲线吻合度很高;对于试件ACl-W-5,第1次加载在顶端位移12mm(载荷0.56kN)后载荷一位移曲线略有下降,后两次(载荷1kN)加载时的载荷一位移曲线吻合度很高。综合以上试验结果,取其下限值,可以认为AC1试件在顶端加载0.56kN、横向挠度12mm以内具有良好的可重复加载特性和工艺特性。

由试验结果分析可知,3个试件的载荷一位 移曲线在顶端1kN以内载荷作用下的线性度非 常好,计算弯曲刚度值分别为:

试件 ACl-W-3	48.6 N/mm			
试件 ACl-W-4	43.1 N/mm			
试件 ACl-W-5	46.6 N/mm			
冲力				

3个试件的平均弯曲刚度值为46.1 N/mm。

3 强度试验

为测试AC1试件的弯曲强度特性,分别针对 试件AC1-W-3,AC1-W-4和AC1-W-5进行持续 极限加载试验,直至试件出现破坏。3个试件加 载的载荷--位移曲线如图5所示。





由试验结果可知,3个试件在持续位移加载 作用下,载荷一位移曲线的离散度较低,基本一 致,表明试件制备工艺具有较好的稳定性。分析 试验结果,可知试件AC1在顶端位移加载时,在 1.25 kN附近存在一个小幅拐点,此时测点的应变 为5.119×10⁻³ε,弯曲刚度存在一定的退化;极限载 荷的下限在2 kN左右,极限抗弯强度高于550 N·m (力臂取加载中心点至围栏板顶端的距离,为 250 mm)。由图5可知:层合板在工况1的工作载 荷作用下,其对应的承载载荷为0.36 kN,应变 为1.456×10⁻³ε,顶端挠度约7 mm;在工况2的静 压载荷作用下,其对应的承载载荷约为1.69 kN, 应变为7.081×10⁻³ε,顶端挠度约40 mm。

4 破坏模式试验分析

进一步对 AC1 连接结构的破坏模式进行分 析,以掌握 AC1 连接结构弯曲承载的损伤特征规 律,正确评价 AC1 连接结构的设计特点和承载特 性。首先,观察 AC1 连接结构在顶端载荷作用下 的变形形态。如图6所示,由于围栏板厚度较大, 且在跨中设置了肘板加强,因此抗弯刚度大,且随 着夹层板顶端位移的增加,AC1 连接结构的整体 变形特征基本为以围栏板顶部为边界的悬臂板弯 曲形态。



图 6 连接结构变形形态 Fig.6 Distortional configuration of connecting structure

由图 5 可知,在加载载荷 1.25 kN 附近,连接 结构的载荷一位移曲线出现了第 1 个拐点,认为 此处对应 AC1 连接结构的初始损伤,但此时试件 表面并未发现明显的损伤现象,初始损伤应为围 栏板跨中肘板尖端附近的夹芯芯材局部失效以及 在夹层板与围栏板顶端边界接触区出现的初始损 伤。初始损伤出现后,刚度发生小幅下降,但对板 的整体承载能力影响较小。板体持续承载,极限 承载弯矩达到 550 N·m后,载荷曲线趋于平缓,但 未出现明显的卸载现象。此时,检查板体表面损 伤情况,发现上表层过渡区根部出现了不太明显 的发白现象,如图 7 所示。而下表层与围栏板接

触区附近的发白现象则相对清晰,可以认为是由 于层合板下表层受压基体碎裂损伤的结果。



(a) 试件正面



(b) 试件背面图 7 连接结构损伤情况Fig.7 Damage appearance of connecting structure

5 有限元分析

5.1 失效准则

在复合材料夹层板分析中,常用的理论分析 模型有 Reissener 理论、普鲁卡克夫—杜庆华理论 及Hoff理论。Reissener理论是最简单的夹层板理 论之一,对解决很多实际问题比较实用。Hoff理 论可以解决Reissener理论不能解决的问题,如集 中载荷作用下的弯曲、固支边附近的表层局部应 力等问题,在工程中得到了广泛使用。在这些理 论中,杜庆华理论考虑得最为全面,计算结果最为 精确,但该理论使用起来繁杂而费时,工程中较少 应用^[4-6]。本文选用 Hoff 理论来对复合材料夹层 板进行分析。ANSYS公司已经把建立在Hoff理论 基础上的夹层单元 Shell 181 加入到其单元库内。 Shell 181 单元是一个4节点单元,每个节点具有6 个自由度。该单元非常适合分析线性的、大转 动变形和非线性的大变形问题,同时,也适用于 多层结构的建模。本文的有限元分析模型采用 ANSYS 软件的 Shell 181 单元,采用 Tsai-Wu 准则 来判定模型是否失效。

$$\varepsilon_3 = A + B \tag{1}$$

 $A = -\frac{(\sigma_{x})^{2}}{\sigma_{xt}^{f}\sigma_{xc}^{f}} - \frac{(\sigma_{y})^{2}}{\sigma_{yt}^{f}\sigma_{yc}^{f}} - \frac{(\sigma_{z})^{2}}{\sigma_{zt}^{f}\sigma_{zc}^{f}} + \frac{(\sigma_{xy})^{2}}{(\sigma_{xy}^{f})^{2}} + \frac{(\sigma_{yz})^{2}}{(\sigma_{zz}^{f})^{2}} + \frac{C_{yz}\sigma_{y}\sigma_{z}}{(\sigma_{xx}^{f}\sigma_{xc}^{f}\sigma_{yc}^{f}\sigma_{yc}^{f})^{2}} + \frac{C_{yz}\sigma_{y}\sigma_{z}}{\sqrt{\sigma_{xt}^{f}\sigma_{xc}^{f}\sigma_{yc}^{f}\sigma_{yc}^{f}}} + \frac{C_{yz}\sigma_{y}\sigma_{z}}{\sqrt{\sigma_{xt}^{f}\sigma_{xc}^{f}\sigma_{zc}^{f}\sigma_{zc}^{f}}} + \frac{C_{zx}\sigma_{x}\sigma_{z}}{\sqrt{\sigma_{xt}^{f}\sigma_{xc}^{f}\sigma_{zc}^{f}\sigma_{zc}^{f}}} = B = (\frac{1}{\sigma_{xt}^{f}} + \frac{1}{\sigma_{xc}^{f}})\sigma_{x} + (\frac{1}{\sigma_{yt}^{f}} + \frac{1}{\sigma_{yc}^{f}})\sigma_{y} + (\frac{1}{\sigma_{zt}^{f}} + \frac{1}{\sigma_{zc}^{f}})\sigma_{z}$

式中: ϵ_3 为失效因子; σ_x , σ_y , σ_z 分别为x,y,z这 3个方向的应力; σ_{xy} , σ_{yz} , σ_{xz} 分别为xy,yz和xz这3个方向的切应力; σ_{xt}^{f} , σ_{yt}^{f} , σ_{zt}^{f} 分别为x,y,z这3个方向的拉伸强度; σ_{xc}^{f} , σ_{yc}^{f} , σ_{zc}^{f} 分别为x,y,z这3个方向的压缩强度; C_{xy} , C_{yz} , C_{zx} 为耦合系 数。通过失效因子 ϵ_3 是否大于1来判断结构是否 失效,若大于1,结构失效,反之,则没有失效。

5.2 试件材料参数

1) 玻璃钢表层。

弹性常数: *E*₁=20 GPa, *E*₂=20 GPa, *G*₁₂=3 GPa, *G*₂₃=0.99 GPa, *G*₁₃=1 GPa, *µ*=0.26, *ρ*=1.8×10³ kg/m³。

强度指标: *S*_{11max}=400 MPa, *S*_{11min}=-250 MPa, *S*_{22max}=400 MPa, *S*_{22min}=-300 MPa(其中正值为拉 伸强度,负值为压缩强度);纵横剪切强度 为 60 MPa。

2) PVC泡沫芯材。

弹性参数: *E*=90 MPa,μ=0.31,ρ=0.08×10³ kg/m³。 强度参数:拉伸强度 2.5 MPa,压缩强度 1.4 MPa,剪切强度 1.15 MPa。

5.3 ANSYS计算分析

软件分析流程简要概括为:

1) 先输入初始参数及材料属性;

2) 划分网格,生成有限元模型;

3) 定义载荷和边界条件,进行运算;

4)查看夹层板是否失效,如果未失效,增加 载荷再进行运算,如果失效,则停止计算。

施加载荷至首层失效后,整个夹层板还能继续承受载荷,随着载荷的增加,下一较弱的单层 将会发生破坏,继续增加载荷,直至所有单层失 效。首层破坏后,各层的刚度会减小或取消,其 中的机理尚不明确。首层破坏后,材料已呈现非 线性,而且还需考虑层间应力和层间强度的影响, 导致末层破坏强度很难得到确定。采用首层失效 的方法对夹层板进行分析的结果与试验结果吻合 较好^[7-8],故本文采用首层破坏强度来预测夹层板 的极限强度。

由于模拟只预测夹层板的极限强度,故不考

其中:

虑接连结构的强度以及连接部位的牢固性,只对 夹层板进行模拟。由于对接的钢板厚度很大,默 认其在受压过程中变形很小并且不影响夹层板的 模拟结果,故将边界约束定为:将夹层板与钢板连 接的部分进行全约束。其有限元网格模型如图 8 所示。



图 有限加州 Fig.8 Finite element mesh

当施加载荷达到2.2 kN时,芯材最大失效因 子为1.16,芯材出现破坏,其他各层的失效因子较 小,并未发生失效。此时,层合板仍具有较好的承 载能力,如果继续加载,层合板不会出现明显的卸 载现象。由此,估计层合板极限载荷的下限为 2.2 kN,如图9所示。

Nodal solution Step=1 Sub=1 Time=1 STWSR(AVG) TOP Layr=4 RSYS=0 DMX=0.008 281 SMX=1.046 7	ZV=1 DTST=0.246 815 XF=0.224 377 YF=0.100 019 ZF=0.011 194 Z-BUFFSR	
0 0.116 3 0.232 601 0.348 901 0.465 201 0.581 502 0.697 802 0.814 102 0.930 403 1.046 7		a de la compañía de la
	(a) 第4层	
Nodal solution Step=1 Sub=1 STWSR(AVG) TOP Layr=5 RSYS=0 DMX=0.008 281 SMX=1.160 06	ZV=1 DTST=0.246 815 XF=0.224 377 YF=0.100 019 ZF=0.011 194 Z-BUFFSR	
0 0.128 896 0.257 792 0.386 687 0.515 583 0.644 479 0.773 375 0.902 271 1.031 17 1.160 06		
see and	Section and the section of the secti	
	(b) 箪5厚	
	图9 失效因子	
	Fig.9 Failure factor	r

6 ANSYS 模拟结果与试验结果的 比较分析

夹层结构传递载荷的方式类似于工字钢。 上、下蒙皮主要承受由弯矩引起的面内拉压应力 和面内剪切应力,而芯材则主要承受由横向力产 生的剪应力。因粘结层芯材表面的空隙中填充了 交联剂/树脂,提高了连接层泡沫的强度,故夹层 板在加载破坏时,破坏位置一般位于粘结层下面 的芯材部分。软件模拟出现首层破坏后,夹层板 其他各层仍能承载,夹层板整体仍具有良好的承 载能力,不会出现明显的卸载现象,与弯曲试验结 果吻合较好。由图5的载荷一位移曲线得到试验 下的弯曲极限载荷约为2 kN,与软件模拟结果吻 合较好。

ANSYS模拟结果与试验值的对比如表1所示。

	表1	模拟结果与试验值对比		
Tab.1	Cor	Comparison of simulation result and		
	the experimental value			

	试验值/kN	模拟值/kN	误差/%
极限载荷	2.0	2.2	10

由表1可以看出,ANSYS计算得到的极限载 荷与试验数据的误差为10%,试验结果与模拟结 果吻合较好。

分析误差产生的原因:

1)试验通过载荷一位移图推出的极限载荷本身为估计值,会影响到结论的准确性。

2) 夹层结构由不同的材料组成,不同材料组合时的本构关系不能准确模拟本构关系来体现复合材料的整体性能。

3)模拟通过首层破坏得到夹层板极限载荷, 并没有考虑到夹层板的层间应力和层间强度的影响,会对模拟试件产生一定的差异。

7 结 论

本文从试验、理论研究以及有限元软件模拟 分析等方面研究了特定载荷作用下钢—复合材料 连接结构的极限载荷,并对结果进行了对比,得到 以下结论:

1) 夹层板的破坏模式主要表现为尖端芯材 压溃和上、下表层抗弯失效,在达到极限强度 后,仍具有较好的承载能力,无明显的突发性卸 载现象。

2) 夹层板结构具有良好的抗弯特性,由于跨 (下转第45页)

gions Science and Technology, 2011, 65 (1): 191-202.

- [6] 史庆增.作用于直立圆柱上的横向冰力[J].海洋学报,1994,16(4):126-129.
- [7] 史庆增,宋安.海冰静力作用的特点及几种典型结构的冰力模型试验[J].海洋学报,1994,16(6): 133-141.
- [8] 史庆增,王永安.辽东湾孤立桩柱上冰力的概率分布 [J].海洋学报,1995, 17(4):130-136.
- [9] 史庆增,徐继祖,宋安.海冰作用力的模拟实验[J].海 洋工程,1991,9(1):16-22.
 SHI Qingzeng, XU Jizu, SONG An. The modeling test of the sea ice forces [J]. The Ocean Engineering, 1991,9(1):16-22.
- [10] 史庆增.带有斜面的结构物上冰力的试验研究[C]// 第六届全国近海工程学术会论文集(下册),1992: 496-500.
- [11] 徐继祖.海冰引起的结构振动[J].海洋工程,1986,

4(2): 42-47.

- [12] 徐继祖.对渤海海冰工程中几个问题的认识[J].中 国海上油气(工程),1993,5(4):13-17.
 XU Jizu. Some views on Bohai sea ice engineering[J]. China Offshore Oil and Gas Engineering, 1993, 5 (4):13-17.
- [13] 王翎羽,徐继祖.冰与结构动力相互作用的理论分 析模型[J].海洋学报,1993,15(3):140-146.
- [14] REINICKE, K M, REMER R. A procedure for the determination of ice forces - illustrated for polycrystalline ice [C]//Proceedings of the 5th IAHR Symposium on Ice. Lulea, Sweden, 1978: 217-238.
- [15] HORRIGMOE G, ZENG L F. Modelling ductile behavior of columnar ice using computational plasticity [C]// Proceedings of the 12th IAHR Symposium on Ice. Trondheim, Norway, 1994,1:282-291.

[责任编辑:喻 菁]

(上接第31页)

中处肘板的存在,跨中夹层板(芯材)易发生局部 损伤,但能满足工况1的工作载荷需要(安全系数 约为5.5),且能满足工况2的静压强度承载要求 (安全系数约为1.4)。

3)有限元模拟结果与试验结果的一致性较好,可以用于夹层板铺层的设计模拟分析,简化夹层板的设计过程,为复合材料在舰船方面的运用提供有益的指导。

参考文献:

[1] 王向阳,陈建桥,魏俊红.复合材料层合板的可靠性 和优化问题的研究进展[J].力学进展,2005,35(4): 541-548.

WANG Xiangyang, CHEN Jianqiao, WEI Junhong. Advances in the reliability-based optimization study for laminated composites [J]. Advances in Mechanics, 2005, 35(4):541-548.

[2] 于耀,王伟. 夹层板复杂弯曲极限强度性能研究[J]. 中国舰船研究,2014,9(3):76-82.

YU Yao, WANG Wei. Investigation on the ultimate strength of sandwich plates in complex bending [J]. Chinese Journal of Ship Research, 2014, 9(3):76-82.

[3] 张家莹,段跃新,肇研,等. VARI成型泡沫夹芯壁板
 结构界面性能[J].复合材料学报,2013,30(1):
 73-82.

ZHANG Jiaying, DUAN Yuexin, ZHAO Yan, et al. Interface properties of foam-core sandwich structures fabricated by VARI process [J]. Acta Materiae Compositae Sincia, 2013, 30(1):73-82.

- [4] 沈观林,胡更开.复合材料力学[M].北京:清华大学 出版社,1996.
- [5] VINSON J R, SIERAKOWSKI R L. The behavior of structures composed of composite materials [M]. Netherlands:Springer, 1980: 302-315.
- [6] 赵芳. 夹层复合材料舱室结构的有限元分析及优化 设计[D]. 武汉:武汉理工大学,2014.
- [7] REDDY Y S N, REDDY J N. Linear and non-linear failure analysis of composite laminates with transverse shear [J]. Composites Science and Technology, 1992, 44(3):227-255.
- [8] 李成刚.复合材料层合板首末层失效强度的预测方法研究[J].机械,2012,39(3):48-53,68.
 LI Chenggang. Predict method for first ply and ultimate failure strength of composite laminates[J]. Machinery, 2012,39(3):48-53,68.

[责任编辑:卢圣芳]