文章编号: 1001-1455(2010) 03-0301-07

# 撞击载荷下泡沫铝夹层板的动力响应

宋延泽 ,王志华 ,赵隆茂 ,赵勇刚

(太原理工大学应用力学与生物医学工程研究所,山西太原 030024)

摘要:应用泡沫金属子弹撞击加载的方式研究了固支方形夹层板和等质量实体板的动力响应,分别应用 激光测速装置和位移传感器测量了泡沫子弹的撞击速度和后面板中心点的位移历史,给出了夹层板的变形 与失效模式,研究了子弹冲量、面板厚度、泡沫芯层厚度及芯层密度对夹层板抗撞击性能的影响。结果表明, 后面板中心点挠度最大,周边最小,整体变形为穹形,且伴有花瓣形的变形。参数研究表明,通过增加面板厚 度或芯层厚度均能有效控制后面板的挠度,改善夹层板的能量吸收能力,结构响应对子弹冲量和芯层密度比 较敏感。实验结果对多孔金属夹层结构的优化设计具有一定的参考价值。

关键词:固体力学;动力响应;撞击载荷;夹层板;金属泡沫
 中图分类号:O347.3
 国标学科代码:130 ·15
 文献标志码:A

1 引 言

.

多孔金属材料具有轻质、高效吸能等优点,常被作为吸能部件应用于航空航天、汽车、舰船等领域,但由于其强度不高,应用范围受到了极大的限制。多孔金属夹层板是由2层较薄的复合材料或者金属面板与中间较厚的轻质金属泡沫 芯层构成,这种三明治结构不仅具有质量小、吸能效率高的特点,而且具有较高的比刚度,在充分发挥泡沫材料自身特点 的同时解决了强度低的问题,具有广泛的应用前景<sup>[1]</sup>。这种结构在强动载荷作用下的良好性能引起了学术界和工程界 的广泛关注。

Z. Xue 等<sup>[23]</sup>对爆炸载荷作用下固支夹层圆板和等质量实体板的抗撞击性能进行了比较分析,针对 3 种不同的芯层 拓扑结构(角锥桁架、方孔蜂窝及折皱板)进行了优化设计,其目标参数包括:芯层与面板厚度、芯层高跨比及其相对密 度。研究表明,与等质量实体板相比,优化后的夹层板能够承受更强的爆炸载荷作用,具有良好的吸能效果。X. Qiu 等<sup>[4]</sup>建立了固支夹层圆板在撞击载荷下变形的解析模型,分析了夹层板在撞击载荷下的变形历史,并应用有限元方法验 证了分析模型的正确性。研究结果表明,芯层压缩强度和面板应变强化对结构响应的影响不大。ZHU Feng 等<sup>[5]</sup>研究 了爆炸载荷作用下铝蜂窝夹层板的动态响应,给出了变形和失效模式,重点研究了面板厚度、孔径尺寸、孔壁厚度及炸药 当量对结构响应的影响,并进行了有限元分析,与实验结果取得了较好的一致性。在实验基础上,ZHU Feng 等<sup>[6]</sup>建立 了夹层板在爆炸载荷作用下的理论模型,分析认为夹层板的变形历史分为 3 个阶段:第 1 阶段前面板获得初速度,此时 结构的其余部分保持静止;第 2 阶段是芯层压缩过程,假设后面板保持不动;第 3 阶段为结构整体变形。应用解析模型, 考虑了长宽比、芯层相对密度及芯层厚度等参数,对结构进行了优化设计。

实验研究三明治结构在强冲击载荷作用下的动力学特性和失效机理时主要采用爆炸加载获得强冲击载荷。实验中 使用炸药这一高能物质有许多困难:安全性差、需要专用场地,技术复杂等,特别是难以精确得到预先设定的冲量。为了 能在常规实验室条件下频繁地验证模型和对设计原型进行实验研究,急需发展一种简单、经济和安全的动态实验加载技 术,可给出在空气和水中爆炸压力的加载历史。最近的研究显示<sup>[7-8]</sup>,金属泡沫几乎是在恒定的压力下坍塌,坍塌压力幅 值从准静态的几兆帕可增加到几百兆帕的量级(由于冲击波的传播,当冲击速度增加到几百米每秒量级时),改变泡沫的 密度可控制压力的幅值。根据金属泡沫材料的这一特性,D. D. Radford 等<sup>[9]</sup>提出了一种新的使用金属泡沫子弹撞击产 生强压力脉冲模拟炸药爆炸产生冲击载荷的实验方法,所给出的冲量可以通过改变子弹长度、子弹密度及冲击速度来实 现。应用该实验技术,D. D. Radford 等<sup>[10]</sup>对泡沫金属夹层圆板在泡沫子弹作用下的变形进行了实验研究,其中采用了

 \* 收稿日期: 2009-02-23; 修回日期: 2009-07-07
 基金项目:国家自然科学基金项目(10572100、90716005、10802055); 山西省自然科学基金项目(2009011059-11、2007021005)
 作者简介:宋延泽(1981—),男,博士,讲师。 板中心点的永久变形来衡量夹层板的抗撞击性能。通过夹层板与等质量实体板的比较说明了泡沫金属夹层板具有更好 的能量吸收能力,与 Z. Xue 等<sup>[23]</sup>的观点相同。此外,还采用有限元软件 ABAQUS 对撞击载荷下夹层板的响应进行了 数值模拟分析,计算结果与实验数据吻合较好。G. T. McShane 等<sup>[11]</sup>也采用相同的实验装置对角锥桁架芯层夹层板和 方孔蜂窝芯层夹层板进行撞击实验,并进行了有限元分析。最近,V. Rubino 等<sup>[12]</sup>实验研究了固支"Y'形、波纹形芯层矩 形夹层板以及等质量实体板在撞击载荷下的动态响应。结果表明,夹层板前面板累积的塑性应变大于实体板,这是导致 夹层板最终失效的原因。赵桂平等<sup>[13]</sup>借助 2 种有限元软件 ABAQUS 和 LSD YNA 模拟和分析了 2 种厚度不同的泡沫 铝合金夹层板、方孔蜂窝形夹层板和波纹形夹层板在撞击载荷下的动态响应,讨论了泡沫金属夹层板和格栅式夹层板在 不同撞击载荷作用下的变形机制,重点研究了夹层板的吸能特性及板内各部分的吸能变化规律。

强动载荷下多孔金属夹层结构的动力响应已成为当前学术界研究的焦点。但是,该领域的研究仍处于起步阶段,许 多工作还很不完善。因此,有必要对撞击载荷作用下泡沫铝夹层板的动力响应作进一步系统深入的研究。

本文中应用泡沫金属子弹撞击加载的方式研究固支夹层方板和等质量实体方板的动力响应和失效。其中夹层结构 的面板为铝合金板,芯层为泡沫铝。分别应用激光测速装置和位移传感器测量泡沫子弹的撞击速度和后面板的位移时 程。实验观察夹层板的变形和失效模式,研究面板厚度、泡沫芯层的密度、芯层的厚度及子弹冲量对泡沫铝夹层板变形/ 失效的影响。

## 2 实验过程

#### 2.1 实验装置

泡沫金属子弹撞击夹层板的实验装置如图 1 所示。实验装置由驱动子弹用空气动力枪、激光测速装置、实验支架和 激光位移传感器等组成。子弹速度由空气动力枪气压控制,发射速度为 50~203 m/s。泡沫金属子弹直径为 36.5 mm, 长度为 50、80 mm 等 2 种,撞击夹层板后子弹被压缩(见图 1(a)),速度较大时被完全压实。后面板中心点位移由激光位 移传感器(LD 1625-200,µ.Com,德国)测得。为了实现试件的固支边界条件,试件由 2 块加工平整的 18 mm 厚钢板采 用 16 条 M16 的螺栓固夹,如图 2 所示。





图1 实验装置

Fig. 1 Sketch of the experimental set-up



实验用夹层板由上下 2 层面板和泡沫铝芯层构成,如图 3 所示。面板为 2A12-O 铝合金,其材料性能为:密度 2.7 g/cm<sup>3</sup>,杨氏模量 72.4 GPa,剪切模量 28 GPa,泊松比 0.33,屈服强度 75 MPa。泡沫铝芯层为安徽虹波金属材料 公司生产的泡沫铝板材;泡沫子弹为 Alporas 泡沫铝(Shinko Wire Com,德国)。2 种泡沫材料的主要性能为:泡沫芯 层,平均密度 308 kg/m<sup>3</sup>,杨氏模量 0.38 GPa,泊松比 0.20, 屈服强度2.4 MPa;泡沫子弹,平均密度 230 kg/m<sup>3</sup>,杨氏模 量 1.00 GPa,泊松比 0.33,屈服强度 1.5 MPa。使用 HY-914 胶将上面板、芯层和下面板粘接构成实验试件。为了综 合考察泡沫金属夹层板的抗撞击性能,实验共分为 4 组:第 1 组,研究子弹冲量 (0.74~3.24 N ·s) 对夹层板 (h =



图 2 固支装置 Fig. 2 Sketch of the clamping device

2



图 3 泡沫铝夹层板示意图 Fig. 3 Geometry and dimension of

the aluminium foam core specimen

# 3 实验结果与分析

## 3.1 变形及失效模式

0.5 mm, c = 10 mm, 芯层密度 c = 250 kg/m<sup>3</sup>) 与 等质量实体板(h = 2.0 mm) 响应的影响;第 2 组: 在给定冲量(I = 4.0 N  $\cdot$ s)、芯层厚度(c = 10 mm)及芯层密度(c = 250 kg/m<sup>3</sup>)的情况下, 比较了 3 种面板厚度(0.5, 0.8, 1.0 mm)对变形 的影响;第 3 组研究了泡沫芯层相对密度(8.5 % ~ 14 %) 对变形的影响;第 4 组考察了冲量(I5.5 N  $\cdot$ s)一定、面板厚度(1.0 mm)一定及芯层 密度(c = 244.8 kg/m<sup>3</sup>)一定时, 3 种不同芯层厚 度(10, 20, 30 mm)下的变形比较。

与实心结构相比较,多孔金属夹层结构除了具有较高的比刚度和比强度的特点外,一个显著的特点是会以不同的模 式失效,从而对应不同结构承载能力和能量吸收能力。为了直观了解结构的性能,首先观察撞击载荷下夹层板的变形情 况及失效模式。实验中观察到板的变形和失效模式可归结为前面板、芯层及后面板的变形和失效模式。

#### 3.1.1 前面板的变形和失效模式

在撞击载荷作用下,前面板变形可分为2个不同区域。在子弹作用区域表现出局部压缩,而在撞击的周边区域则表现出整体的大变形。ZHU Feng等<sup>[5]</sup>在爆炸加载夹层板的实验中也观察到类似现象。

前面板的失效主要集中于子弹作用区域,根据夹层板构成的不同,失效模式可归纳为2种,即压入失效(图4)和侵彻 失效(图5)。压入失效的前面板表现为子弹作用区域的大变形(没有破坏),变形区域的大小主要取决于子弹冲量的大 小;而侵彻失效表现为局部的破裂,破坏程度与子弹质量、撞击速度、面板厚度及芯层厚度有关。

c=10 mm



Enlarged view



c=20 mm c=30 mm c=3

图 4 前面板压入失效 Fig. 4 Indenting failure on the front face

图 5 前面板侵彻失效 Fig. 5 Penetrating failure on the front face

3.1.2 泡沫芯层的变形和失效模式

芯层压缩表现出一个渐进破坏的变形模式(图 6),芯层厚度(10、20 和 30 mm)不同其变形模式相同。按照破坏程度 的不同,可分为压缩区和无压缩区。但压缩主要发生在承载中心区域,该区域可观察到局部的塑性大变形,泡沫孔壁弯 曲、坍塌甚至泡孔完全闭合。冲量较大的情况下,芯层完全可能进入密实化。在加载区域的边缘也有部分泡沫受到压 缩,但压缩量明显减小,与后面板连接处基本保持原状。在距离受载区域较远处以及固支边,泡沫芯层几乎没有发生任 何变化,该区域我们定义为无压缩区域。此外,芯层较薄时,加载区域边缘还可观察到明显的剪切失效模式(图 7)。

## 3.1.3 后面板的变形和失效模式

R. G. Teeling<sup>-</sup> Smith 等<sup>[14]</sup>、M. D. Olson 等<sup>[15]</sup>及 G. N. Nurick 等<sup>[16]</sup>在撞击载荷作用下的固支单层圆板、固支单层方 板的实验中观测到了 3 种失效模式:非弹性大变形、伴有拉伸撕裂的非弹性大变形以及横向剪切失效。S. B. Menkes 等<sup>[17]</sup>和 ZHU Feng 等<sup>[5]</sup>在爆炸加载实验中也观察到了类似的现象。如图 8 所示,泡沫金属夹层板在撞击载荷下后面板 的变形失效模式可近似为非弹性大变形,中心点挠度最大,在周围伴有花瓣形的变形,周边最小,整体变形为穹形。



图 6 泡沫芯层压缩变形模式 Fig. 6 Compressive deformation mode of foam core 图 7 泡沫芯层剪切变形模式

Fig. 7 Shearing deformation mode of foam core



#### 图 8 后面板的变形模式

Fig. 8 Deformation mode of the back face



## 图 9 后面板的位移时程曲线

Fig. 9 Variation of deflection of the back face with time

#### 3.2.1 冲量对结构变形/失效的影响

为了更清楚地了解后面板的变形过程,图9给出 了4个不同冲量下夹层板(h=0.5 mm,c=10 mm,。 =250 kg/m<sup>3</sup>)后面板中心点的位移时程曲线。因泡沫 子弹撞击而产生的冲击波传到后面板时,后面板开始 产生变形,而且挠度在550 µs 左右达到最大值,之后部 分变形恢复。从图8中观察到的最终变形就是后面板 在停止振荡后保留的残余变形。

### 3.2 泡沫金属夹层板参数

多孔金属夹层板常常被用于工程防护结构中,被 保护人员和物品往往置于夹层板后面板的一侧,因此 结构在承受强动载荷作用时将其"后面板"的永久变形 作为研究夹层板的抗撞击性能的主要研究指标。参数 研究包括冲量、面板厚度、泡沫芯层密度及泡沫芯层厚 度对结构变形的影响,为结构优化设计提供参考。

为了比较泡沫铝夹层板与等质量单层铝板的抗撞击性能,应用泡沫子弹撞击加载技术,进行了芯层厚度为 10 mm、 相对密度约 9.4 %,上下面板厚度均为 0.5 mm 的 10 个泡沫夹层板试件的实验研究。其中子弹质量近似相等,撞击速度 范围为 50~203 m/s。与夹层板等质量单层铝板的厚度为2 mm,材料性质与夹层板面板的相同,试件数量为 10 个。量 纲一化的夹层板后面板(或实体板)中心点的最终挠度 w(w = w/l)随量纲一化冲量  $I(I = \frac{I}{A_c(2 + h + c)} \sqrt{f/l})$ ,其中

A。为子弹作用区域的面积, f和 f分别为面板材料 的屈服强度和密度)的变化关系如图 10 所示。在本 文研究的冲量范围内, 夹层板与等质量实体板的最 终变形均随着冲量的增加逐渐增大, 而且夹层板的 后面板的挠度始终小于实体板的挠度。可见, 与等 质量的实体板相比, 泡沫铝夹层板具有优越的抗撞 击性能, 在结构中采用这种板可以有效降低其变形 量, 使其中的物体或人员得到有效的保护, 从而达到 防护的目的。拟合实验数据点, 可得到夹层板后面 板的挠度与冲量之间的近似关系

$$w = aI + b$$

式中:w为后面板中心点的最终挠度,I为泡沫子弹的冲量;a,b为拟合参数, $a = 8.65 \text{ mm/}(N \cdot s), b = -9.21 \text{ mm}$ 。

#### 3.2.2 面板厚度对结构变形/失效的影响





图 10 还给出了夹层板的面板厚度对其抵抗撞击性能的影响,其中试件的芯层厚度为 10 mm。与采用 0.5 mm 的面 板相比,0.8 mm 的面板使得平均挠度减小约 37 %,1.0 mm 的面板使得平均挠度减小约 42 %。由此可见,通过增加面板 厚度,可以有效控制夹层板的最终变形,从而提高板的抗撞击性能。然而,面板厚度的增加却导致了夹层板质量的增加。 那么,如何较好地处理强度与质量的关系将是夹层结构设计中需要重点考虑的内容之一。

#### 3.2.3 芯层厚度对结构变形/失效的影响

芯层厚度也是影响多孔金属夹层板的抗撞击性能的重要参数之一,为了吸收更多的因撞击产生的巨大能量应尽可 能增加芯层的厚度,然而,芯层变厚会增加整个结构的质量,因此,如何恰当选用夹层板的芯层厚度在结构设计中也很重 要。本文中在给定芯层密度(约 244.8 kg/m<sup>3</sup>)和面板厚度(1.0 mm)的情况下,考察了 3 种芯层厚度对整体结构响应的 影响。泡沫子弹冲量 I 5.5 N·s。量纲一化的泡沫铝夹层板的后面板挠度(w = w/l)随芯层厚度的变化关系见图 10。 图 10 表明,与 10 mm 芯层厚度相比,采用 20 mm 的芯层厚度可以减小后面板挠度约 36.12 %,如果采用 30 mm 的芯层, 效果更加明显,可以降低约 78.93 %的挠度。由此可见,通过增加芯层厚度,后面板的挠度明显减小,有效提高了夹层板 结构的承载能力。结合前文中关于面板厚度的研究可以发现,不论增加芯层厚度或面板厚度都改善了夹层板的能量吸 收能力,但无一例外地导致了结构质量的增加,平衡二者与结构质量之间的关系非常重要。

3.2.4 芯层密度对结构变形/失效的影响



泡沫材料具有良好的压缩性,将其应用于多孔金属夹层结构中有利于能量的吸收,因此泡沫材料的性能直接影响着

夹层结构的抗撞击性。相对密度是描述泡沫材料性 能的主要参数,因此了解泡沫芯层的密度对夹层结 构抗撞击性能的影响是一项重要的研究内容。这里 在给定冲量、面板厚度及芯层厚度的条件下,研究并 获得了芯层相对密度对量纲一化的后面板挠度(*w* = w/1)的影响规律,如图 11 所示。为了更加清楚地 描述二者之间的变化关系,将实验数据点进行拟合, 可得

#### w = c + d

式中:w、 分别是后面板中心点永久变形和泡沫芯 层的相对密度,c、d为拟合参数,c= - 0.80 mm<sup>4</sup>/kg 和 d=21.85 mm。由此可见,随着芯层相对密度的 增长,挠度将线性减小,也就是说,芯层密度影响泡 沫材料性能的同时也对夹层结构产生了一定的作



用,因此适当增加夹层结构芯层密度也是一种提高夹层结构抗撞击性能的有效方法。

# 4 结论与讨论

306

通过泡沫子弹撞击固支泡沫金属夹层方板的实验,综合研究了子弹冲量、构成夹层板的面板厚度、泡沫芯层密度以 及泡沫芯层厚度对其抗撞击性能的影响,得到以下结论:

(1)泡沫子弹撞击下,夹层板的变形主要集中在子弹作用的中心区域。前面板主要表现为子弹作用区域压缩变形, 其失效模式分为压入失效和侵彻失效。芯层的变形在中心区域也可分为压缩失效和剪切失效,在与中心区域较近的周 边区域有较小的压缩区域,而在接近固支边的区域则没有压缩。后面板的变形为非弹性大变形,中心点挠度最大,周围 伴有花瓣形的变形,周边最小,整体变形为穹形。

(2)在所研究冲量范围内,与等质量的实体板相比,泡沫金属夹层板具有优越的抗撞击性能,在结构中适当采用可以 达到较好的效果。结构响应对子弹冲量和芯层密度比较敏感,后面板中心点的永久变形与泡沫子弹冲量或芯层密度近 似成线性关系。

(3) 夹层结构设计中,面板厚度和芯层厚度是较容易控制的 2 个参数。通过增加面板厚度或芯层厚度均能有效控制 后面板的挠度。因此,工程防护结构中,在条件允许的情况下,通过适当提高芯层厚度或面板厚度可以改善多孔金属夹 层板的抗撞击性,从而更加有效地保护其中的人员或物体。

# 参考文献:

- Schwingel D, Seeliger H W, Vecchionacci C, et al. Aluminium foam sandwich structures for space application[J]. Acta Astronautica, 2007,61(1-6):326-330.
- [2] Xue Z, Hutchinson J W. Preliminary assessment of sandwich plates subject to blast loads[J]. International Journal of Mechanical Sciences, 2003,45(4):687-705.
- [3] Xue Z, Hutchinson J W. A comparative study of impulse-resistant metal sandwich plates[J]. International Journal of Impact Engineering, 2004,30(10):1283-1305.
- [4] Qiu X, Deshpande V S, Fleck N A. Dynamic response of a clamped circular sandwich plate subject to shock loading
  [J]. Journal of Applied Mechanics, 2004,71:637-645.
- [5] ZHU Feng, ZHAO Long-mao, LU Guo-xing, et al. Deformation and failure of blast-loaded metallic sandwich panels - Experimental investigations[J]. International Journal of Impact Engineering, 2008,35(8):937-951.
- [6] ZHU Feng, WANG Zhi-hua, LU Guo-xing. Analytical investigation and optimal design of sandwich panels subjected to shock loading[J]. Materials and Design, 2009,30(1):91-100.
- [7] Ashby M F, Evans A G, Fleck N A, et al. Metal foams: A design guide[M]. Oxford: Butterworth-Heinemann, 2000.
- [8] Tan PJ, Harrigan JJ, Reid S R. Inertia effects in uniaxial dynamic compression of a closed cell aluminium alloy foam[J]. Materials Science and Technology, 2002,18(5):480-488.
- [9] Radford D D, Deshpande V S, Fleck N A. The use of metal foam projectiles to simulate shock loading on a structure[J]. International Journal of Impact Engineering, 2005,31(9):1152-1171.
- [10] Radford D D, McSHane GJ, Deshpande V S, et al. The response of clamped sandwich plates with metallic foam cores to simulated blast loading[J]. International Journal of Solids and Structures, 2006,43:2243-2259.
- [11] McShane GJ, Radford DD, Deshpande VS, et al. The response of clamped sandwich plates with lattice cores subjected to shock loading[J]. European Journal of Mechanics: A/ Solids, 2006,25(2):215-229.
- [12] Rubino V, Deshpande V S, Fleck N A. The dynamic response of clamped rectangular Y-frame and corrugated core sandwich plates[J]. European Journal of Mechanics: A/ Solids, 2009,28(1):14-24.
- [13] 赵桂平,卢天健.多孔金属夹层板在撞击载荷作用下的动态响应[J].力学学报,2008,40(2):194-206.
  ZHAO Gui-ping, LU Tian-jian. Dynamic response of cellular metallic sandwich plates under impact loading[J].
  Chinese Journal of Theoretical and Applied Mechanics, 2008,40(2):194-206.
- [14] Teeling-Smith R G, Nurick G N. The deformation and tearing of thin circular plates subjected to impulsive loads
  [J]. International Journal of Impact Engineering, 1991,11(1):77-91.
- [15] Olson M D, Nurick G N, Fagnan J R, et al. Deformation and rupture of blast loaded square plates Predictions

and experiments[J]. International Journal of Impact Engineering, 1993, 13(2):279-291.

- [16] Nurick GN, Shave GC. The deformation and tearing of thin square plates subjected to impulsive loads An experimental study[J]. International Journal of Impact Engineering, 1996, 18(1):99-116.
- [17] Menkes SB, Opat HJ. Tearing and shear failures in explosively loaded clamped beams[J]. Experimental Mechanics, 1973, 13(11):480-486.

# Dynamic response of foam sandwich plates subjected to impact loading

SONG Yan-ze, WANG Zhi-hua, ZHAO Long-mao, ZHAO Yong-gang

(Institute of Applied Mechanics and Biomedical Engineering, Taiyuan University of Technology, Taiyuan 030024, Shanxi, China)

Abstract : Aluminum foam projectiles were used to dynamically load clamped quadrate sandwich plates with an aluminum foam core and monolithic solid plates. A laser Doppler velocimeter and a laser displacement transducer were applied to measure the impact velocities of the foam projectiles and the deflection-time histories at the midpoints of the back faces of the plates, respectively. Deformation and failure modes of the sandwich and monolithic plates were exhibited to discuss the effects of the projectile impulse, the face sheet thickness and the core density and thickness on the structural responses of the plates. It is found that there is the maximum permanent deflection at the midpoint of the back face and the deflection at the plate brim is the least and the whole deformation profile takes on a dome shape with flower shaped deformation. The results indicate that the permanent deflection of the back face can be effectively controlled to improve the capacity of energy absorption of sandwich plates by increasing the face sheet or core thickness. The structural response is sensitive to the projectile impulse or the core density and the permanent deflection is proportional to the projectile impulse or the core density. The experimental results can provide help for the optimum design of cellular metallic sandwich structures.

Key words: solid mechanics; dynamic response; impact loading; sandwich plate; metal foam

Received 23 February 2009; Revised 7 July 2009
 Supported by the National Natural Science Foundation of China (10572100,90716005,10802055)
 Corresponding author: ZHAO Long-mao, zhaolm @tyut.edu.cn

(责任编辑 曾月蓉)