## 1. 緒言

サンドイッチ構造とは,軽量かつ,せん断剛 性の高い心材(コア)の上下に耐荷能力のある 表板を結合し,軽量化を実現させながら大きな 曲げ剛性を得るように構造効率を高めた構造 であり,軽量化が強く要求されている航空機な どの飛翔体構造に広く用いられている. また, 比強度,比剛性に優れる炭素繊維強化プラスチ ック(以下 CFRP)は航空機から、スポーツ分野 まで広く利用され,サンドイッチ構造の分野に おいても必要不可欠なものとなっている.サン ドイッチ構造は、その構造上、 せん断剛性の高 い心材が要求されるため,アルミ等のハニカム 材を用いるのが一般的であるが,本研究では, フォーム材が持つ断熱性や遮音性, 衝撃吸収性 などの特徴のうち衝撃吸収性に着目し、ロハセ ルとウレタンフォームという 2 種類のフォー ム材を用いて、衝撃試験を行った.また、静的 曲げ試験も行い,得られたデータを元に衝撃荷 重を受けた軟質心材を有するサンドイッチ材 の変形及びエネルギ吸収率を調べると共に,破 壊様相についても観察した.

## 2. 試験

2. 1 試験片 サンドイッチの表材は炭素繊 維(三菱レイヨン TR330-150S)のプリプレグを (0°/90°/90°/0°)のクロスプライ積層し,ホ ットプレスで加熱加圧成形した.心材にはサン ドイッチ構造によく用いられるフォーム材(ロ ーム社製 ロハセル 51IG)と一般的なウレ

日大生産工	(院)	○浅井岳仁
日大生産工		邉吾一

タンフォームを用いた. ウレタンフォームの発 泡倍率は 20 倍である.

表材と心材はエポキシ接着剤(セメダイン EP-008)で接着し加熱成形した後,精密切断機 で所定の大きさに加工した. 試験片の寸法を Table1 にサンドイッチ構成材料の物性値を Table2 に示す.また,破壊部の観察を行うた めに,心材にロハセルを用いて,表材に炭素繊 維の織物をビニルエステル樹脂で一体成型し, 試験片を製作した.試験片の寸法は Table1 に 準ずるが,材料物性値については紙面の都合上 割愛する.

Table1 Dimensions of Sandwich Beam

Core	Rohacell	Polyurethane
Wideth mm	25.4	25.4
Length mm	300	300
Face Thickness mm	0.56	0.56
Core Thickness mm	9.88	9.88
Mass g	19	18

Table2 Material Constants

		CFRP	Rohacell	Polyurethane
Ε <sub>T</sub>	MPa	$142 \times 10^{3}$	70	15
ΕL	MPa	8.8 × 10 <sup>3</sup>	-	-
G	MPa	$4.2 \times 10^{3}$	19	3.9
ρ	$kg/m^3$	$1.64 \times 10^{3}$	52	50

2.2 静的曲げ試験 衝撃試験を行う前に, サンドイッチ材の静的3点曲げと4点曲げ試 験を行った.試験機はオートグラフを用い,試 験条件は圧子の送り速度1mm/min,支点間距 離は3点曲げが270mm,4点曲げの負荷圧子 間が90mm,支点間が270mmで行い,荷重, 変位,ひずみを計測した.

Impact bending Properties of CFRP Sandwich Beam which used Flexible Foam as Core

Takehito Asai, Goichi Ben

1 に示す. 試験機は落錘式衝撃試験機を用いた. 落錘体の写真を Fig. 2 に寸法を Table3 に示 す. 試験片は静的試験と同様の物を用いた. 試 験片の両端を完全固定し, 試験片の中央部上面 に 500mm の高さから加速度計をつけた落錘 体を落下させ加速度を測定し, 光学式非接触変 位計で落錘体変位を計測した. また, 試験片の 引張り側表面の中央部と端部、さらに圧縮側の 端部にひずみゲージを貼り付け, ひずみも計測 した(Fig. 8)



Fig. 1 Experimental Apparatuses

Table3 Dimensions of Impactor

Impactor	Small	Large
Tip Radius mm	5	12.5
Mass g	880	6500
Speed m/s	3.13	3.13
Drop Height mm	500	500



Fig. 2 Impactor

3 実験結果と考察

3. 1 破壊様相 静的曲げ試験の場合,心材 にウレタンフォームを用いた試験片は荷重負 荷点の心材がせん断破壊し,試験片端部におい ては表材と心材の接着層で剥離が起きている (Fig. 3a).表材には損傷は見られなかった. 次に,心材にロハセルを用いた試験片は上部表 材の荷重負荷点で破壊が起こり,表材である CFRP の破断と心材のせん断破壊により起こ っている(Fig. 3b). また,表材を一体成型した試験片については,ロハセルを用いた試験片と同様の破壊様相であった.

せん断剛性の低いウレタンフォームの試験片 はサンドイッチ効果が得られず、二枚梁のよう になり接着層で剥離し、ウレタンフォームが破



(a)



Fig. 3 Failure Modes after bending test

断したと考えられる.また,心材にロハセルを 用いた試験片は,せん断剛性が高く,サンドイ ッチ効果を発揮し,表材の破断と同時に試験片 自体の破壊に至ったと考えられる.

衝撃試験の場合の破壊は,表材が一体成形した 織物材と積層材の試験片で異なり,前者は試験 片上部の衝撃点で表材の破断により起きてい る(Fig. 4b, c).後者の場合は心材の種類を問 わず,心材と表材の層間の剥離(Fig. 4a)で起 きている.さらに心材にもき裂が生じている. また,全ての場合において,試験片の下部の引 張り側では3点曲げ,4点曲げ,衝撃試験共に 破壊は見られなかった.



Fig. 4 Failure Modes after impact test

3.2 試験片の挙動 Fig.5はウレタンフォー ムとロハセルの静的3点曲げ試験の荷重-変位 線図である.どちらの場合も荷重と変位の関係 が線形の領域をすぎると試験片に試験機の圧 子がめり込み,荷重負荷点が局所的に変形する. その後,心材にウレタンフォームを用いた試験 片は,表材と心材の接着層が剥離し心材が破断 する.心材にロハセルを用いた方は,圧子が表 材にめり込み,局所的に大きな変形を起こして 表材と心材が同時に破壊に至る.ウレタンフォ ームとロハセルの試験結果を比較すると,心材 の剛性が高くよりサンドイッチ効果が大きい ロハセルを用いた試験片の方が高い曲げ強度 を得られた.

衝撃試験の試験片の挙動については、心材によ る影響は少なく,静的試験同様、心材がロハセ ルの試験片の方の破壊強度が高いが、データの 形はほぼ同じものである. 落錘体の変位を Fig. 6に示す.時刻は落錘体が試験片に接触した時 刻を原点としている.変位は原点の条件より負 の値を取るため、反転している. 落錘体は、試 験片に接触した後,試験片を破壊するが,完全 破壊には至らないため、6.5msec付近でリバ ウンドする. Fig. 7 にひずみ-時刻線図, Fig. 8にひずみの位置を示す.ひずみは試験片の荷 重負荷点の下部と荷重負荷点から 50mm の距 離にサンドイッチの上下に貼り付けたひずみ ゲージから計測した. "1"と"2"の位置において、 ひずみが最大になった後に上下のひずみに差 が生じているのは,試験片上部の表材が衝撃荷 重により破断し,表材の応力が瞬時に除荷され たためである. また, "2"と"3"の位置において は,ひずみの応答,大きさに差がある,これは, サンドイッチ試験片が荷重負荷点で局所的に 衝撃を吸収していると考えられる. 試験片の表 板だけを同様に試験するとひずみの時間的応 答はほぼ同時に変化するために,この結果はサ ンドイッチ構造の特徴的な挙動と考えられる.







Fig. 8 Measuring Points of Strain gages

3.3 エネルギの授受 Fig.9の荷重-変位曲 線の面積が衝撃エネルギになる,この面積を積 分により求める.次に,落下前とリバウンド後 の落錘体のポテンシャルエネルギを求める.こ れらの値をTable4に示す.心材の種類による 変化はあまり見られなかった.サンドイッチ試 験片は,落錘体のポテンシャルエネルギの95. 5%を吸収している.サンドイッチ試験片の表 材だけを同様に試験したところ,吸収したポテ ンシャルエネルギは63.1%であった.サンド イッチ材と表材のみの場合を比較すると,サン ドイッチ材の方がより多くのエネルギを少な い変位で吸収していることがわかり,サンドイ ッチ試験片の方が効率的にエネルギを吸収し ていると考えられる.また,リバウンドしたこ とにより吸収しきれなかったエネルギは衝撃 の瞬間に起きた音,試験片の振動,あるいは試 験片の拘束部の摩擦による損失や熱などが考 えられる.今回の試験では試験片が最終破壊に 至っていないため,試験片の最大吸収エネルギ は計測できないが,表材の CFRP の破断強度 から考えるとより多くのエネルギを吸収でき ると予測できる.



ig. 5 impact Load vs. Displacemen

Table4 C	Comparisons	of Impact	Energy
----------	-------------	-----------	--------

Specimen	SW Rohacell	Skin CFRP
Drop Height mm	500	500
Potential Energy J	3.74	3.74
Impact Energy J	3.57	2.36

## 4 解析

汎用有限要素プログラム ANSYS ver7.1を 用いて,静的3点曲げ試験を数値解析し,実際 の結果と比較した.解析モデルは,非線形積層 シェル要素 SHELL91を用い,サンドイッチ オプションを適用した.材料定数と幾何学的形 状寸法はTable1と2の値を用いて試験の線形 区間を解析した.解析のモデルをFig.10に 示す.(b)は解析モデルの拡大図である.メッ シュ分割は、幅方向が10分割,長手方向が20 分割である.現段階では,線形区間の解析のた め,試験片の表材と心材の層間での剥離やずれ は無視し,解析モデルも表材と心材の接点を共 有したモデルを構築した.静的3点曲げ試験の 荷重-変位線図を Fig. 11 に示す. FEM で解 析した結果と試験結果と比較すると, 両者はよ く一致している.



## 5 結言

サンドイッチ材の静的及び動的な試験を行い,試験片の静的挙動と動的挙動について調査した.前者については数値解析を行い,両者の 一致を示した.後者は,破壊の様子を観察し, 衝撃のエネルギ関係を明らかにした.

今後は、動的試験で試験片を完全破壊し、試験 片の最終強度を求める.また、有限要素を用い て、動的な衝撃解析も行う.また、サンドイッ チ材の積層構成と強度、吸収エネルギの関係も 明らかにする.

6 参考文献 省略