# チタン製防撓板の座屈崩壊強度

# 安藤 孝弘\*、田中 義照\*、佐久間 正明\*、岩田 知明\*\*、 松岡 一祥\*\*\*

# Ultimate Strength of Titanium Stiffened Plates under Compressive Load

by

## Takahiro ANDO, Yoshiteru TANAKA, Masaaki SAKUMA, Toshiaki IWATA and Kazuyoshi MATSUOKA

### Abstract

Titanium is a suitable material for hull structures because of its high specific strength and high corrosion resistance in marine environment. Recently titanium was used for the structural members of a fishing boat, because its structural standard is not strict. However, there is no application of titanium for merchant and government ships. Additionally, there is little research concerned with the buckling strength or the fatigue strength of titanium.

By the way, aluminium alloy is applied for new types of light weighted high-speed ships. There have been much outcome about the strength of aluminium alloy, and authors also studied experimentally the buckling strength of pi-sections and hollow sections<sup>1)</sup>. As a result, it was turned out that the buckling strength of the stiffened plates made of aluminium alloy was reduced by the formation of the softened zone by welding.

In this study, it is a purpose to confirm the advantage of application of titanium for the hull structures. Therefore, the buckling strength of titanium stiffened plates and the distribution of the residual stress of deck plate and stiffeners were studied experimentally.

Four types of stiffened plate model with three spans and three bays were provided for compressive collapse tests. As a basis of the test results, the simplified analysis for evaluating the ultimate strength was suggested. All the models collapsed in overall bucking mode. That is, the torsional rigidity of stiffeners was excess and the ratio of rigidity between deck plates and stiffeners were not appropriate. If the ratio of rigidity is more effective, the increase of the ultimate compressive stress is expected. Moreover, the ultimate strength from the buckling tests was in good agreement with that of the simplified analyses and the FEM analyses.

According to the results above mentioned, the maximum compressive stress of titanium stiffened plates is much higher than that of aluminium alloys and the superiority of titanium was shown.

* 海上安全研究	** 輸送高度化研究領域、			*** 研究統括主幹	
原稿受付	平成	年	月	日	
審 査 済	平成	年	月	日	

1	. 緒言・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・	2
2	.座屈崩壊実験・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・	2
	2 . 1 . 材料・・・・・	2
	2.2.模型形状	2
	2 . 3 . 実験方法・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・	2
	2 . 4 . 実験結果・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・	3
	2.4.1.座屈崩壊実験・・・・・・・・・	3
	2.4.2.溶接残留応力・・・・・・・・・	4
3	. 解析及び結果・・・・・・・・・・・・・・・・・	4
	3.1.有限要素解析 · · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	4
	3.2.防撓板の有効幅による簡易解析・・・・	5
	3.3.解析結果・・・・・・・・・・・・・・・・・	6
4	. 船用アルミニウム合金との比較・・・・・・・	6
5	. 結言·····	7
参	考文献・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・	7

1. 緒言

軽量かつ高強度で海洋環境における優れた耐食 性を併せ持つチタンは、船体構造材料に適した材 料であると考えられる。しかしながら、近年、漁 船の構造部材として使用され始めているものの、 検査基準の厳しい客船や貨物船への適用は乏し く、また、座屈強度や疲労強度に関する研究例も 少ない。新形式船舶の設計・建造を行う場合には、 船体構造強度を直接計算により求め、安全性を評 価する DBA(Design by Analysis)手法が主流で ある。そのため、使用する材料強度、構造強度特 性などを十分に把握しておくことが合理的な設計 を行う上で重要となる。

軽構造高速船の船体材料としては、パイセク ションなどのアルミニウム合金押出形材が様々な 船体に採用されており、著者らも、パイセクショ ン材(A5083)あるいは中空押出型材(A6N01)等を 縦強度部材に用いた場合の圧縮強度について実験 的検討を行った<sup>1)</sup>。本論文でもチタン材料を用い た同様な座屈崩壊実験および有限要素解析(FEA) を行い、防撓板としての圧縮強度特性を検討する とともに、チタン製防撓板の最終強度推定に対す るパネルの有効幅を用いた簡易解析法の有効性を 示した。また、防撓板構造を純チタン材料により 溶接組立てする際に生じる残留応力分布を計測し た。これらの実験結果を基に、船用アルミニウム 合金材料による防撓板構造の圧縮強度との比較を 行い、チタン材料の優位性を示した。

#### 2.座屈崩壊実験

2.1.材料

座屈崩壊実験用外板構造模型及び残留応力計測 用模型に使用した材料は、JIS H4600 TP340H、 ASTM B265-99 Grade2及び B265-95A Grade2 で、機械的性質と共に Table 1 に示す。一般に、 チタン材料は、鋼やアルミニウム合金と比較して 異方性が強いため、模型のパネル部に使用した材 料については、圧延方向(L)と圧延直角方向(C)に ついて、それぞれ引張試験を行った。

Table 1 材料の機械的性質

		0.2% offset Tensile strength strengt (MPa) (MPa)		sile ngth Pa)	Young's Modulus (GPa)		Elongation (%)		Material		
Mod	el	Panel	Rib	Panel	Rib	Panel	Rib	Panel	Rib	Panel	Rib
тı	С	405	_	473	_	131	_	24.0	—	J	J
1-1	L	330	302	495	453	115	116	26.5	29.0		
тэ	С	405	-	473	_	131	-	24.0			
1-2	L	330	287	495	360	115	105	26.5	32.8	5	5
тз	С	430	_	506	—	129	_	19.6	-	۸1	-
1-5	L	346	302	499	453	114	116	24.8	29.0		5
ти	С	345	_	398	_	115	_	26.6	_	40	
1-4	L	283	279	425	420	103	109	26.7	26.6	A2	J

C : Vertical to Rolling Direction L : Rolling Direction J : JIS H4600 TP340H A1 : ASTM B265-99 Grade2 A2 : ASTM B265-95A Grade2

#### 2.2.模型形状

Fig.1 に外板構造模型の形状を示す。模型は、ア ングルバーあるいはフラットバーにより縦方向に 補強された外板要素に4枚の横部材を溶接し、ス ロット上部に補強用のプラケットを設けた。両外 側の横部材には載荷用の丸棒を断面重心位置に溶 接し、その内側に補強用の角材を溶接した。模型 T-1、T-3 およびT-4 は防撓材にウェブ高さ×フラ ンジ幅×板厚 = 60 × 30 × 6mmのアングル材を使 用し、外板の板厚をそれぞれ、3.5mm、4.5mm、 3.0mm とした。模型 T-2 のみ防撓材に高さ×板厚 = 70 × 8mmのフラットバーを用い、外板の板厚 を 3.5mm として模型 T-1の横断面積とほぼ等しく なるようにした。なお、外板に使用する板材は実 船と同様に、材料圧延方向を模型縦方向に合わせ た。

#### 2.3.実験方法

座屈崩壊実験における模型設置方法をFig.2 に 示す。4枚の横部材を治具により弾性支持し、上下 の丸棒を介して防撓板の縦方向に1軸圧縮荷重を 準静的に負荷した。横部材を弾性支持することに より、上甲板あるいは船底外板と同様に横部材位 置での面外方向の変位を拘束した。4枚の横部材 で区切られる3つのスパンは、中央部が両端部の



Fig.1 模型の形状および寸法



Fig.2 模型設置方法

2倍の長さに設定し、この区間におけるパネルの 弾性座屈が先行するようにした。

2.4.実験結果

2.4.1.座屈崩壊実験

実験結果をまとめて Table 2 に示す。表中の P<sub>u</sub> は実験における最大荷重(崩壊荷重)を示し、P<sub>0.2</sub> は外板及び防撓材の断面積にそれぞれの0.2% 耐 力を乗じた値の和であり、σ<sub>u</sub>は最大荷重 P<sub>u</sub>を横断 面積で除した平均圧縮応力の最大値である。模型 T-3 については、載荷途中(1220kN)に載荷用丸 棒の溶接部付近の隅肉溶接が破断し、局所変形の みが増大し試験を中止したため、最大荷重は得ら れていない。

各模型における、圧縮変位△lと圧縮荷重PをP。。 で無次元化した値との関係を Fig.3 に示す。模型 の崩壊過程は、T-1~T-4全てにおいて中央スパン のパネルの弾性座屈が先行する。パネルの座屈変 形が進むに従い、防撓材にフラットバーを用いた 模型 T-2 においては、パネルの座屈波長と等しい 波長で防撓材に横倒れ座屈が生じたが、アングル バーを防撓材とした他の模型においては防撓材の 横倒れはほとんど生じなかった。更に載荷を進め ると、全ての模型において、横部材を支持点とす る Euler モードの座屈変形に移行した後に最大荷 重となった。Table 2 に示した最大荷重の実験値 P. と 0.2% 耐力を基準とした全断面降伏時の荷重 P<sub>0.2</sub>との比(P<sub>1</sub>/P<sub>0.2</sub>)を各模型で比較すると、アン グルバーを使用した模型の有効性がフラットバー を使用した模型 T-2 より 20% 以上低い。これは、 アングルバーの捩り剛性がパネルの曲げ剛性と比 べて極端に大きすぎたため、後述する有効幅の中 央に位置するアングルバーの応力が、0.2%耐力に 達するかなり前に Euler モードの座屈に移行した ためと考えられる。これはFig.3において、模型 T-2の剛性が P/P。。= 0.7 程度から低下しているの に対して、T-1、T-3、T-4では剛性がP/P<sub>0</sub>= 0.5~ 0.6程度で低下し始めていることからも明らかで

Table 2 座屈崩壊実験結果

	Maximu	im Load	D / D	Maximum Stress
	P <sub>u</sub> (kN)	P <sub>0.2</sub> (kN)	Fu/F0.2	<sub>u</sub> (MPa)
T-1	980	1530	0.641	204
T-2	966	1090	0.886	190
T-3	> 1220	1850	> 0.659	> 218
T-4	831	1190	0.698	196









Fig.3 座屈実験時における荷重 - 変位関係

ある。これらの模型ではパネルと防撓材の剛性比 が適切でなく、非効率な応力分布となったため に、断面全体として有効性が損なわれたと考えら れる。

### 2.4.2.溶接残留応力

残留応力計測用模型は、外板構造模型 T-1 ~ T-4 と同一材料、同一溶接条件によりそれぞれ R-1 ~ R-4 として作成した。溶接残留応力は、パネル及び防撓材の中央断面位置に防撓材方向に貼りつけた1軸歪ゲージの周辺を24×20mm程度の大きさに切り出し、切り出し前後の歪の変化を計測することにより推定した。

全模型の残留応力分布をFig.4 に示す。図はパ ネルの板厚方向に残留応力値を、これと垂直な軸 には、ゲージ貼付位置を示している。各模型共に 中央パネル部に30~40MPa 程度の圧縮残留応力 が計測された。防撓材直下位置での引張残留応力 は、切り出した部分に圧縮残留応力域も含まれる と考えられるため、計測値の200MPa以上の引張 残留応力が存在すると推定される。一方、防撓材 上の各計測点では、不均一で微小な計測値しか得 られなかったことから、後述する有限要素解析に おいては、パネル部分の溶接残留応力のみを考慮 した。





Fig.5 FEM 解析モデル (パネルアスペクト比3.0の初期撓みモデル)

#### 3.解析及び結果

#### 3.1.有限要素解析

各模型の座屈崩壊過程は、前述のように T-2 を 除きパネルの弾性座屈が先行した後、防撓材が横 倒れすることなく、模型全体で Euler モードの座 屈変形に移行した。この崩壊過程を考慮して外板 構造模型をモデル化し、弾塑性大撓み解析を行っ た。解析対象はFig.5の右図に示すように、中央 スパン両側の横部材位置で固定条件とし、スパン 中央を対称面としてモデル化した。要素はパネル 及び防撓材共に厚肉シェル要素を用い、パネル幅 方向に11分割し、防撓材はウェブを3分割、フラ ンジを2分割した。また、パネル部の要素にのみ 残留応力推定値を初期応力として入力した。また 初期撓みは、上述のパネル部の弾性座屈を考慮 し、パネルのアスペクト比に等しい3半波の撓み を、板厚の 1/10 を最大値とする sin 波で与えると ともに、防撓材の片面溶接による模型全体の反り を中心位置でパネル板厚程度の撓み(Fig.5のx方 向)として与えた。解析に使用する材料特性は、各 部材共に異方性を考慮するべきであるが、防撓材 における圧延垂直方向の材料特性が物理的な理由

により得られていないことに加え、変形がパネル 部有効幅(後述)を含む防撓材を中心とした Euler モードの座屈にみられるような縦方向の変形が主 であるとともに横断面の幅方向の拘束も無いた め、材料の異方性が最終強度に及ぼす影響は少な いと考え、本解析モデルでは各部材共に Table 1 に示す圧延方向(L)の材料特性を用いた等方性材 料を仮定した。確認のため上記解析モデルの材料 特性を、材料主軸(材料圧延方向)方向の降伏挙動 に対し、材料第2軸方向(材料圧延垂直方向)に1.2 倍の直行異方性を持たせた材料に変更し、等方性 材料を適用したモデルとの最終強度による比較を 行った結果、両者の差は僅か(等方性材料適用モ デルの最終強度の0.6%程度)であり、等方性材料 を適用した解析モデルの妥当性を確認した。

3.2.防撓板の有効幅による簡易解析 パネルの座屈後は、防撓材が横倒れすることな く、横部材を支点とした Euler モードの座屈変形 に移行することから、Fig.6 に示すように、パネル 部の最大応力が降伏応力 σ<sup>p</sup><sub>y</sub>に達したときの有効幅 We は次式により求められる。



$$W_e = 0.85t \sqrt{\frac{E}{\sigma_y^P}} \tag{1}$$

防撓材およびパネルの有効断面(断面積A)からな る長さが模型の中央スパンに等しい柱の座屈強度を 下式から求め、必要があればJohnson修正するもの とする。

$$\sigma_E = \frac{P_E}{A} = \frac{\pi^2 E I}{A l^2} \tag{2}$$

$$\sigma_{cr} = \sigma_E, \qquad (\sigma_E \le \sigma_Y/2) \tag{3}$$

(4)

ここで、E はヤング率、I は断面積 A の中立軸に関 する断面二次モーメント、t はパネルの板厚、 $\sigma_{r}$ は 降伏応力(この場合母材の 0.2% 耐力)とする。(1) 式は Kármán の式による有効幅で、(2)の Euler の 式により有効幅分のパネルを含む縦部材断面に対 する座屈応力を求めている。(1)~(4)で与えられ る応力から荷重を求め、この値を足し合わせるこ とにより崩壊荷重を求める。

3.3.解析結果

FE解析及び簡易解析法で得られた最終強度 σ<sub>u</sub> を実験結果と併せて Table 3 に示す。FE 解析では 残留応力の有無による計算結果を併記した。

FE解析結果から、模型T-4を除き、残留応力の 影響による最終強度の低下が数%見られる。一般 にパネル中央部に圧縮残留応力がある場合には、 その分だけ弾性座屈応力が低下することが知られ ている。パネル板厚が最も厚い模型T-3における 最終強度の低下が最も大きくなっているのは、パ ネルと防撓材の剛性比が適正値に近いためであり、 防撓材の剛性が過剰であるT-4においては、全体

Table 3 最終強度 "の比較

				unit MPa
		FE		
	Experiment	With residual stress	Without residual stress	Present method
T-1	204	210	214	215
T-2	190	202	210	209
T-3	> 218	227	237	235
T-4	196	197	196	178

 Table 4
 船用アルミニウム合金及び

 JIS2 種チタン基準値

		0.2%Offset	Tensile	
		Strength	Strength	
		(MPa)	(MPa)	
JIS H4000	H112	125	285	
A5083P H321		215 ~ 295	305 ~ 385	
JIS H4100	Т5	205	245	
A6N01S	13	205	243	
JIS H4600	2	215	340 ~ 510	

座屈モードが負荷の初期段階で現れるため、残留 応力が最終強度に及ぼす影響が全くない。

実験値とFE解析結果との比較では、全ての模型に対して良好な相関が得られているのに対して、前述の方法による簡易解析では模型T-4の計算値が実験値より10%程度小さい値となった。この理由として、簡易解析ではパネル有効幅を含めた防撓材断面を有する柱としてEuler座屈強度を求めているのに対し、T-4の崩壊過程は、全体座屈モードに移行した後に片側の防撓材のみが横倒れし始め、この防撓材側の変形が非対称に進行し、最終的に片側のみに荷重が集中して崩壊に至ったためと考えられる。これは模型T-4の外板の板厚が他の模型に比べ薄く、全体座屈時における防撓材の捩れを支えられなかったからである。このような現象は、FE解析においても再現された。

### 4.船用アルミニウム合金との比較

今回使用した JIS2 種材チタン材料と0.2% 耐力 が同等の規準値を持つ船用アルミニウム合金とし て、 A5083-Hシリーズ、A6N01-Tシリーズ等が 挙げられる(Table 4 参照)。著者らが検討した模 型の中から、上記の規準値を満たす材料の溶接構 造として A5083P-H321 パネルに、A5083S-H112

Table 5	船用アルミニウム合金防撓板の
	座屈崩壊実験結果

	Maximum	load (kN)	P / Paa	(MPa)	
	Pu	P <sub>0.2</sub>	1 u / 1 0.2	u (ivii a)	
Pi Section-1-1	1050	1670	0.625	126	
Pi Section-1-2	1070	1670	0.638	128	
Pi Section-2	918	1330	0.690	132	
Preribed Panel	581	1042	0.558	123	

のバルブプレートを溶接したプレリブドパネルお よびA5083S-H112押出型材(パイセクション)<sup>1)</sup> を用いた外板構造模型(Fig.1 参照)について最 終強度の比較・検討を行った。本実験で用いた模 型 T-1は、上記実験で用いたプレリブドパネル模 型とほぼ同様の構造及び断面積として製作した。 但し入手可能な材料の制約から、防撓材の形状及 びパネル部板厚は異なっている。

著者らの実験結果を Table 5 に示す。プリレブ ドパネルの実験最大荷重値 P. は全断面降伏荷重値 (断面積に 0.2% 耐力を乗じた値)の約半分程度と なり、最終強度 σ<sub>1</sub>は総じて 120 ~ 130MPa 程度で ある。一方、チタン材料の最終強度は、190MPa ~ 204MPa (Table 2) であり、プレリブドパネル やパイセクションの最終強度を大幅に上回り、高 強度であることが分かる。母材の規準強度が同等 であるにも係わらず、最終強度に大きな差が現れ た原因の1つに、アルミニウム合金溶接時に生成 される軟化域の影響が考えられる。著者らが行っ た実験<sup>2)</sup>によれば、軟化域における 0.2% 耐力の値 は、AN01-T5 および A5083-H32(H321) でそれぞ れ、100MPa および 150MPa 程度に低下すると報 告されており、アルミニウム合金材料を用いた場 合の設計強度は、概ねこの軟化域における 0.2% 耐 力に規定されている。純チタン材料に関しては、 著者ら<sup>3)</sup>により、溶接時熱影響よる軟化域の発生 が無いことが分かっている。溶接組立によるプレ リブドパネルはもとより、パイセクションにおい ても、横部材との接合部で必ず軟化部が発生する ため、この影響は大きいと思われる。2つ目の原因 としては、それぞれの模型の崩壊過程の違いが考 られる。著者らの実験結果では、プレリブドパネ ル、パイセクションの各模型は、パネルの弾性座 屈の後、防撓材が横倒れし、模型中央部が全断面 降伏するのに対し、本実験結果の場合、防撓材が 横倒れすることなく Euler モードの全体座屈に移 行する。これは外板に比べて、防撓材の板厚が厚 すぎたことが原因である。パネルと防撓材の剛性 比が最適な防撓板構造を設定すれば、更なる有効 性の向上も期待できる。

このようにチタンを船体構造材料として座屈・ 圧縮強度を検討した結果、同等の基準値を持つア ルミニウム合金構造に比べ優れた特性が確認でき た。しかしながら、同一規格の材料であっても機 械的性質にばらつきが大きく、本実験で用いた模 型のように、外板と防撓材の強度バランスが不適 切であれば、チタンの優れた特性を損なう可能性 がある。従って、設計段階で使用材料の強度を十 分に考慮した部材寸法、板厚、および防撓材形状 等を検討し、適切な強度評価を行う必要がある。

### 5 . 結言

純チタンを用いた船体外板構造の座屈崩壊強度 及び溶接残留応力について、実験的、解析的検討 を行った。以下に得られた結論を要約する。

- (1)防撓材が横倒れせず、パネルの弾性座屈後に 横部材を支持点とする Euler 座屈モードに移 行する場合の座屈崩壊強度について、FE解析 及び簡易解析法により検討を行い、チタン材 料の有効性を確認した。
- (2) チタン材料においても防撓材の隅肉溶接によ り溶接残留応力が発生する。本実験で使用し た寸法の防撓板では、パネル中央部の縦方向 の圧縮残留応力は40~50MPa程度であり、防 撓材直下の引張残留応力は、ほぼ0.2%耐力程 度と推定される。このパネル中央部の圧縮残 留応力はパネルの弾性座屈強度を低下させる が、本実験で使用した模型のように、比較的早 い荷重段階で Euler 座屈モードに移行する場 合、溶接残留応力が最終強度に及ぼす影響は ほとんどない。
- (3) 機械的性質がほぼ同等の規準値を持つアルミニウム合金材料と比較して、防撓板構造の最終強度に対するチタン材料の有効性を確認した。
- (4) 合理的な設計を行うため、使用材料の機械的 性質を考慮した最適な外板及び防撓材の板厚 比、防撓材間隔の検討が必要である。この場 合、同規準の材料であっても機械的性質のば らつきに注意しなければならない。

#### 謝辞

本研究は、(社)日本チタン協会との共同研究として 行われた。 この研究を遂行するにあたり、実験模型 をご提供頂いた木下和宏主査をはじめとする船舶 WGの皆様に感謝いたします。

参考文献

- 松岡一祥、田中義照、北村茂、佐久間正明:「軽量 化アルミニウム合金船構造の座屈強度」、軽金属溶 接、Vol.34 No12 (1996)、pp.1-9
- 2)田中義照、松岡一祥、北村茂、佐久間正明:「アル ミニウム合金構造の強度に関する研究」、日本造船 学会論文集、第180号(1996)、pp.455-462
- 3) 岩田知明、松岡一祥:「チタンすみ肉溶接継手の強 度」、軽金属溶接、Vol29 No.7 (2001)、pp.27-33