# B01 ハイブリッド自己伸展円筒 CFRP ブームの大変形曲げにおける 静力学特性の評価実験

仲鉢貴臣(東京工業大学),古谷寛(東京工業大学),渡邊秋人(サカセ・アドテック)
Takaomi Chubachi (Tokyo Institute of Technology), Hiroshi Furuya(Tokyo Institute of Technology),

Akihito Watanabe(Sakase Adtech)

### 1. 序論

ソーラー電力セイルなど、地上で収納した巨大 な薄膜を宇宙空間で展開しその表面に取り付け た薄膜太陽電池による発電が検討されている.ま た、宇宙空間における展開膜の利用方法として、 運用を終了した衛星をデオービットする手段も 挙げられる.これは、あらかじめ軽量小型な膜展 開構造を衛星に搭載しておくことで、運用終了時 に薄膜を展開し衛星の周回速度を減速させてデ オービットを実現するものである.<sup>1</sup>

宇宙用の膜展開構造では、大きく分けてスピン 展開方式とブーム伸展方式と呼ばれる2種類の展 開方式が考えられている.スピン展開方式<sup>2)</sup>は遠 心力を用いて展開を行うものであり大型膜の展 開に適している.一方、ブーム伸展方式<sup>3)</sup>は小型 衛星における膜展開に有利と考えられる.ブーム 伸展方式の中でも、伸展機構を用いたものは、質 量ならびに収納体積の面から超小型衛星への適 用は困難であるため、ブーム自身の弾性復元力を 用いた自己伸展ブーム展開方法が研究されてい る<sup>47)</sup>.

自己伸展ブームを用いた膜展開では、膜展開に 必要な十分なトルクを有することが必要である. しかし自己伸展ブームのトルク特性は、ブームの 構成により複雑な挙動を有するため、実験的に定 量的な評価が行われてはいるものの40,いまだ不 十分である.著者らは従来,自己伸展円筒 CFRP ブームを提案し開発を進めてきた ". 収納時に断 面が大きく変形し高い収納性を有する点を膜展 開へ利用する。しかしながら微小重力化での円筒 CFRP ブームの展開試験を行った際に、長期の収 納に伴うトルクの低下が確認された. そこで本研 究では、従来の自己伸展円筒 CFRP ブームよりも 展開力とトルク減少特性を改善したハイブリッ ドブームの提案と、従来の自己伸展円筒 CFRP ブ ームを含めた収納・展開トルクに関する定量的な 評価を実験的に明らかにする.

### 2. 自己伸展円筒 CFRP ブーム

### 2.1. 円筒 CFRP ブーム

著者らはこれまでの研究で CFRP を用いた円筒 型のブームを提案・開発してきた<sup>¬</sup>. 円筒 CFRP ブ ームは、Fig. 1 に示す 2 枚の半円筒状の CFRP を 向かい合わせることで円筒形状を構成している ため、断面形状が閉断面となっている.ゆえに高 ねじり剛性を有している一方、半円筒 CFRP どう しの繋ぎ目をヒンジのようにして断面を潰すこ とが可能となっている.なおブームに CFRP を用 いている理由としては、金属と比べて軽量かつ成 型が容易であり、金属よりも薄肉な製作が可能で あること、そしてスケールアップやスケールダウ ンがしやすいことにある.



Fig.1. The cross-section and constitution of Tubular CFRP boom. ブームは、ハブを中心として周囲に巻き付けて 収納される.逆に展開は、巻きつけられた状態か ら元のまっすぐな状態へ戻ることを指す. Fig. 2(a) は収納、展開時の断面変化を表し、Fig. 2(b)は巻き つけられるハブとブームの模式図である.この時、 巻き付けられてブームの曲げ角度が増加する時 のブームトルクを収納トルク、逆に曲げ角度が減 少する時のトルクを展開トルクと表現する.



Fig. 2. Storing and deployment condition

## 2.2. ハイブリッド円筒 CFRP ブーム

展開トルクの増加と展開トルクの減少率低下 を目的として,高い展開トルクを有する金属製コ ンベックステープを円筒 CFRP ブーム内に挿入し た.本研究では改良した円筒 CFRP ブームを,ハ イブリッド円筒 CFRP ブームとして提案し,収納・ 展開特性を明らかにするとともに,長期収納によ る展開トルクの低下特性を実験的に明らかにす る.

ここで,提案するハイブリッド円筒 CFRP ブームは,Fig.3 に示すような断面を構成し,ブームを曲げた際に圧縮力がかかる面側を内側,張力がかかる面側を外側として,本論文では,内部に一枚のコンベックステープを挿入したタイプ(outer モデル)と一枚のコンベックステープを折り返してブーム両面に挿入したタイプ(bi-convex モデル)の二種類を用いる.

本構造のメリットとしては、CFRPの軽量さに 加え、用いるコンベックステープの幅や厚さ、そ して Fig. 3 に見られるような挿入の仕方によって 柔軟にブームを製作可能であることにある.



(a) Outer single convex (b) Bi-convex Fig. 3. Patterns of Hybrid Tubular CFRP boom

### 3. 固定方法

伸展ブームの固定方法により収納・展開トルク へ生じる影響が大きく異なり,固定する位置と座 屈点との距離によって収納生が変化することが 予備実験で示された.ゆえに,本実験ではFig.4に 示す二種類の固定方法を用いて,その影響を定量 的に明らかにする.まず,完全固定方法では,ブ ーム固定部分の断面形状が変化しないようにブ ーム内にプラスチックの丸棒をいれ固定した.そ して曲げによるブームの座屈点とブームの固定 点を十分に離すことで固定の影響が出ないよう にしたものである.一方の片側固定方法では,収 納効率を実現することが可能な,ブーム片面を座 屈点と近い位置で固定したものである.この両者 の比較をすることで,理想的な固定条件と実利用 を想定した固定条件での違いを明らかにする.

また, Fig.5 に示すように, ハイブリッド円筒 CFRP ブームの固定方法では片側固定方法を用い た. 図において, (a)outer モデルの場合にはコンベ ックステープは固定せずに取り付けられ, (b)biconvex モデルでは内側のコンベックステープの みをブームとともに固定され,実験を行った.



Fig. 5. Hybrid tubular CFRP boom by one side fixation

## 4. 自己伸展円筒 CFRP ブームの収納・展開トルク 特性

#### 4.1. 実験装置

実験では, Fig.6 に示すように, 片持ち梁の曲げ をベースとして先端に荷重を加えていくことで 曲げモーメントを負荷する. ブームは荷重毎にあ る平衡状態でつりあうため, それぞれについて曲 げ角度とトルクを求める. この時, ブーム先端の 変形量を計測することで, ブームの幾何状態から 曲げ角度とトルクは求まる. 曲げ角度, トルクと ブーム先端変位の関係式は Fig.7 に示す緒量を用 いると, Eq. (1)~(3)のように与えられる.

$$\theta = \phi + \psi \tag{1}$$

$$T = \cos\phi \left(ml + ML\right) \tag{2}$$

$$\cos\phi = \frac{\sqrt{L^2 - (H - h)^2}}{L} \tag{3}$$

- $\theta$  : bending angle of boom from the initial condition
- $\phi$  : bending angle of boom from horizontal line
- $\psi$  : initial inclination angle
- L : boom length
- M : weight
- 1 : length of the center of gravity from loot
- m : boom mass
- T : torque
- H : height of boom fix end
- h : height of boom tip



Fig. 6. Experiment setup (Complete fixation method)



### 4.2 実験手順

実験では,無負荷状態から荷重を負荷していき, 断面形状が大きく変化して潰れた後,無負荷状態 まで荷重を除荷する.この一連の中で,Fig.8 にお いて状態 (a) $\rightarrow$ (b) $\rightarrow$ (c)が負荷過程,状態 (c) $\rightarrow$ (d) $\rightarrow$ (a)が除荷過程である.ここで,負荷過程 におけるトルクが収納トルク,除荷過程における トルクが展開トルクにあたる.







(c) After local deformation

(d) Unloading process

Fig.8. Loading and unloading process

## 4.3. 円筒 CFRP ブームの収納・展開トルク特性 4.3.1. 完全固定方法での収納・展開トルク特性

4.2 章で示した実験手順によって完全固定方法 での計測を行うと, Fig. 9 に示す曲げ角度とトル クの関係が得られた. Fig. 9 中の状態(a)~(d)は Fig. 8 における各状態に対応している. Fig. 9 では, 断 面形状が大きく変化する際にトルクのとびうつ り現象が生じている. 具体的には, 断面が潰れる 瞬間と回復する瞬間である. そして, 断面形状の 違いによりそのトルクが大きく異なることが示 されている.





## 4.3.2. 片側固定方法での収納・展開トルク特性

完全固定方法での計測を行ったことで,円筒 CFRP ブームのトルク歴を確認した.Fig.10は,片 側固定方法による計測を行い完全固定方法での 結果と比較したものである. Fig. 10 は大きく分けて二つの特徴を示す. 一つ は収納トルクの挙動である. 二種の固定方法では, ブームを曲げ始めてから断面が潰れるまでの挙 動において,座屈トルクと接線剛性に大きな差が ある. 一方で,展開トルクという点では値がほぼ 一致している. すなわち,固定条件は収納トルク に大きな影響を与えるが,展開トルクはその影響 を受けないことが示された. また,収納トルクに おける接線剛性や座屈トルクの大小を考えると, その値が小さくなる片側固定方法の方が収納し やすいといえる.



Fig. 10. Torque history on complete fixation method and one side

## 4.4. ハイブリッド円筒 CFRP ブームの収納・展開ト ルク特性

展開トルクの増加や展開トルクの減少率抑制 を目的として、ハイブリッドブームを提案した. 本章では、二種類のハイブリッドブームについて そのトルク挙動を確認し、金属コンベックステー プを挿入したことによる影響を考える.

まずは outer モデルに関して計測を行った. Fig.11 はその結果である. 収納トルクの挙動をみ ると, 座屈トルクが減少しているものの, 接線剛



Fig. 11. Torque histories for boom only and boom with outer single convex

性は円筒 CFRP ブームと大きく変わらないことが 分かる.そして,金属コンベックステープにより 展開トルクは増加し,新たなとびうつり状態が生 まれている.つまり,金属コンベックステープの 挿入は,トルク歴を複雑化させるものの,改良の 目的の一つであった展開トルクの増加を実現で きている.

次に, bi-convex モデルの挙動について計測・比 較を行った. Fig.12 は bi-convex モデルの挙動であ る. Outer モデルでは収納過程における接線剛性 が円筒 CFRP ブームと一致していたが, b-convex モデルでは大きく異なっている. これは, ブーム の内側面がコンベックステープによって強くな っていることによる. Outer モデルで接線剛性が 変化しなかったのは, コンベックステープが外側 面のみに存在しているためである.

とびうつり現象に注目してみると bi-convex モ デルでは、収納・展開過程のどちらにおいても発 生している.この状態を考えるために、実際にブ ームを曲げながら観察を行うと、新たな平衡状態 はブーム内側面のみが座屈している状態にあた ることが分かる.そしてさらにブームを曲げてい くと、最終的に断面は完全に潰れフラットな状態 となる.すなわちブームを曲げる過程において断 面形状は、だんだんと楕円になっていき、ある点 で内側面が座屈した後、外側面が座屈して完全に 潰れる.

Bi-convex モデルの展開トルクは、円筒 CFRP ブームの約3 倍程度になっている. Outer モデルと比べても展開トルクはより増加しており、組み合わせ次第で様々な展開トルクを実現できることを示している.



Fig. 12. Torque history for boom only and boom with bi-convex

### 4.5. 長期収納によるトルク減少

円筒 CFRP ブームを用いて微小重力下でのブーム・膜複合構造の展開試験を行ったところ,ブームの展開トルクが減少したことにより展開が失敗した.同様の展開実験を地上で行った際には成功していた一方でそのような結果となった原因には,収納から実際に展開を行うまでの時間が考えられる.すなわち長時間の収納に伴って,ブームの展開トルクが減少する.このトルク減少特性を評価するための実験方法としては,Fig.8の負荷・除荷サイクルにおける(c)の状態をt時間維持したのち除荷を行う.

### 4.5.1 自己伸展円筒 CFRP ブームのトルク減少

まずは円筒 CFRP ブームと2種類のハイブリッ ドブームに関して,長時間の荷重負荷によってト ルク減少が生じるかを確認する. Fig.13 は各ブー ムに対して微小負荷時間の展開トルクと負荷時 間 168 時間の展開トルクの比較を行ったものであ る. Fig.13 において濃色線が各ブームについて長 時間の負荷を行った結果であり,3種全てのブー ムでそのトルクが減少している.しかし,曲げ角 度ごとの展開トルクの減少量は一致してはいな い.そこで次章では、トルク減少と負荷時間につ いて曲げ角度ごとに比較を行う.



Fig.13. Torque characteristics for each boom only on no loading time

### 4.5.2. 展開トルクと負荷時間

円筒 CFRP ブームのトルク減少量と負荷経過時 間の関係を求めることで、実運用における将来的 な減少後のトルクを予測することが可能となる. 4.5.1 章の実験に加えて、除荷過程(d)で計測した展 開トルクから曲げ角度70,80,90[deg]における展開 トルクを求める.

Fig. 14 は荷重負荷時間 t=1-720[hour]における各 曲げ角度での円筒 CFRP ブームの展開トルクを両 対数グラフでプロットしたものである.このグラ フから,展開トルクと負荷時間は両対数的に直線 の関係に近似可能であり,その関係式は Eq. (4)の ように負荷時間の累乗関数で表される. なお,各曲げ角度において累乗近似を行った結果が Table.1 である.したがって,Table.1 のパラメータ と Eq. (4)から,実際に展開する際の展開トルクを 求めることが可能となった

$$T(t) = Ct^a \tag{4}$$

Table. 1. Variation, a, b for tubular CFRP boom on each bending angle



boom on 90,80,70[degree]

また各曲げ角度における累係数,aの値をみると, 曲げ角度が大きくなるにつれて大きくなってい る.これは,曲げ角度が大きいほど減少量が大き くなるということである.言いかえれば,負荷時 間によって展開過程における剛性が低下してい るということである.

同様にしてハイブリッド円筒CFRPブームのbi-



Fig. 15. Relation between torque and loading time for tubular CFRP boom on 90,80,70[degree]

convex モデルについて計測を行った. Fig. 15 をみると, bi-convex モデルにおいてもそのトルク値が 負荷時間の累乗関数で表せることが分かる.

Ia	ble.	2.	Variatior	i, a,	b fo	r hy	brid	boom	on	each	bending	, angle	)

1 6 1 1 11

**TH AV** 

	90[deg]	80[deg]	70[deg]
Exponent a	-0.0113	-0.0097	-0.0080
C[Nm]	0.0602	0.0556	0.0513

円筒 CFRP ブーム,ハイブリッドブームについ て,Table.1,2の近似関数の累係数を各曲げ角度ご とにプロットすると Fig. 16 のようになる.この図 から,ハイブリッドブームでは円筒 CFRP ブーム に比べて累係数,aが小さくなっている.また角度 による累係数の減少率も小さくなっている.累係 数の減少率は展開過程における剛性の低下率を 表していることから,ハイブリッド円筒 CFRP ブ ームではトルク減少率が抑えられているといえ る.このことは,円筒 CFRP ブーム改良の第二目 的であった,展開トルク減少特性への対処を実現 したということである.



Fig. 16. Relation between exponent and bending angle

### 5. 結言

本研究では,展開トルクの不足や長期の収納に よるトルク減少を補うためにコンベックステー プと組み合わせたハイブリッド円筒 CFRP ブーム の提案を行った.またブーム断面の大変形に対応 可能なトルク計測法の提案を行い,ブームのトル ク特性について以下のような結果が得られた.

1) ブームの固定条件は収納トルクの挙動に大き く影響するが,展開トルクは固定条件によらない ことが明らかになった.

2) 組み合わせるコンベックステープの向きや厚

みを変えることで様々な展開トルクを実現できるハイブリッド円筒ブームを提案し、その展開トルクや収納時の接線剛性が増加することを定量的に評価した.

3) 長時間の負荷をかけた後の展開トルクは負荷 時間の累乗で表されることが示された.

4) ブームの展開トルクの減少率は, コンベック ステープによって低減されることを明らかにした.

### 謝辞

本研究は, IKAROS 構造専門部会の皆様のご協 力をいただいた. また,科学研究費補助金(B) No.25289305 ならびに宇宙科学研究拠点形成プロ グラムによるものである.

#### 参考文献

- Kuwahara, T., et al: A Sail Deployment Mechanism for Active Prevention and Reduction of Space Debris, Proceedings of the 62st International Astronautical Congress, South Africa, 2011, IAC-11-A6.4.7, pp.1-7.
- Tanaka, K. et al.: Development of Thin Film Solar Array for Small Solar Power Demonstrator IKAROS, Proceedings of the 61st International Astronautical Congress, Czech Republic, 2010, IAC-10.C3.4.3, pp.1-13.
- Leipold, M. et al.: Large Membrane Antennas with Lightweight Deployable Booms, 28th ESA Antenna Workshop on Space Antenna Systems and Technologies, The Netherlands, 2005, pp.1-8.
- Okuizumi, N., et al.: Stepwise Deployments of Membrane Structure with Braided CFRP Bi-Convex Booms, 30th International Symposium on Space Technology and Science, Japan, 2015, 2015-C-28, pp.1-5.
- 5) Soykasap, Ö.: Deployment analysis of a self-deployable composite boom, Composite Structures 89, 2009, pp.374-381.
- Sakovsky, N., Pellegrino, S., Mallikaachchi, H.M.Y.C.: *Folding and Deployment of Closed Cross-section Dual-Matrix Composite Booms*, 3rd AIAA Spacecraft Structures Conference, San Diego California, 2016, AIAA 2016-0970, pp.1-18.
- Furuya, H., et al.: Deployment Dynamics of Membrane-Boom Wrapped Structures, 65th International Astronautical Congress, Canada, 2013, IAC-14-C2.3.10, pp.1-6.