# 科学研究費助成事業 研究成果報告書



平成 28 年 6 月 24 日現在

機関番号: 33919 研究種目: 若手研究(B) 研究期間: 2012~2015

課題番号: 24760663

研究課題名(和文)繰り返し形状フォーミング可能な適応構造システムの研究

研究課題名(英文)On Adaptive Structure Systems with Repeatable Shape Forming Ability

研究代表者

仙場 淳彦 (SENBA, Atsuhiko)

名城大学・理工学部・准教授

研究者番号:60432019

交付決定額(研究期間全体):(直接経費) 3,400,000円

研究成果の概要(和文):本研究は、形状記憶ポリマを構造材料として用いることにより従来の構造システムを革新することを目的とし、以下の成果を得た、まず、ソーラーセイル等に代表される膜構造のしわやたるみを抑制するため、形状記憶ポリマに予め与えた変形を宇宙空間で再加熱する方法を提案し、その実現性を実験的に明らかにした、また、宇宙空間で形状記憶ポリマ部材を加熱する方法として、塗料状ヒーターを用いることを見出し、その有効性を調べた、その結果、塗布厚の調整により、形状記憶ポリマ部材の形状回復を損なうことなく、一様に近い加熱が行えること、および、塗布前後の粘弾性特性の変化に関する知見を得た、

研究成果の概要(英文): The aim of this study is to develop a novel concept of adaptive structure systems by using shape memory polymers as the structural materials. The results obtained through this study are summarized as follows. Firstly, the use of a pre-elongated shape memory polymer element was proposed and verified in laboratory experiments to show its ability reduce the slack and wrinkled area of flexible thin membrane space structures such as solar sails. Secondary, the painted heater on the surface of the shape memory polymer elements was studied to show its effectiveness to efficiently and uniformly heat up the temperature of the elements above its glass transition point. Further, it was shown that the heater layer did not affect the capability of the shape recovery of the element by tuning the thickness of the layer but slightly change the visco-elastic properties, which must be considered when the elements are subjected to dynamic force.

研究分野: 適応構造システム

キーワード: 形状記憶ポリマー 可変構造

#### 1.研究開始当初の背景

航空宇宙構造物工学の歴史において, 1980 年代中頃に我が国で提唱された可変 形状トラス (Variable Geometry Truss) に代表される適応構造の概念は、構造物 の役割を単なる支持構造から機能的構造 へと変化させた. また, 2000 年台初頭に は膜やケーブルなどの超軽量構造を用い たゴッサマ構造に関する研究開発が世界 中で行われるようになり、我が国でも 2010 年 5 月に厚さ 7.5 μm という薄膜を 14m 四方に展開する構造を持つソーラー 電力セイル(イカロス)が実現され、世 界中から技術力の高さが認められた. ま た. 天文観測用の衛星では, 開口径 10m を超える大きなパラボラアンテナを 0.1mmRMS レベルの形状誤差に抑えるとい う極めて厳しい形状精度要求が求められ るようになった.また,スペースデブリ から宇宙構造システムを守る技術の必要 性も高まる一方である. まさにゴッサマ 構造に加え適応構造のような軌道上にお ける構造自体の特性変化・形状変化によ る適応が現実に不可欠な時代になった.

上記の適応構造が次世代の宇宙構造システムの実現に大きな可能性を持つ一方で、軌道上で形状変化を行うことや、環境変化に適応するなどを実際に行うためには、過去に用いられてきた構造材料やではないため、形状記憶材料や圧電材料などのいわゆるスマート材料と呼ばれる次世代材料を宇宙構造に利用することが検討され始めている。申請者は、適応構造システムの研究を行い[1]、近年では特にスマート材料の一つである形状記憶ポリマ(SMP: Shape Memory Polymer,以下、SMP)に着目し、将来の宇宙構造への応用を考慮して様々な応用可能性を検討してきた[2]。

#### 2.研究の目的

本研究では、宇宙科学および宇宙工学の持続的発展を支えるために、宇宙用構造材料と構造様式の両面から従来の構造システムを革新することを目指す.具体的には宇宙構造材料として実用化されていない SMP を用いた可変形状部材の提案とそれらが宇宙空間で自在に変形・結

合・分離を繰り返し行う形状フォーミング(Shape Forming), すなわち, 軌道上で理想的な構造システムを適応的に形成する宇宙構造様式につながる要素技術の提案とその検証を行うものである.

#### 3.研究の方法

## 3 - 1 . SMP 部材を用いた膜構造の形状調整 方法の提案

膜にたるみが生じた場合に SMP パッチ状部 材によって膜の張力を回復させ、構造を安 定させる方法について述べる. Fig. 1 のよ うに膜の表面に引張の予歪を与えた SMP パッ チが固定された1次元モデルを考える. 膜の 両端は支持構造に固定されており、支持間 が膜の長さよりも小さいとき、膜の張力が ゼロとなり、膜は容易に座屈する.ここで、 膜の長さよりも支持間が L だけ小さい場合 を想定する. このとき, SMP パッチをガラス 転移温度以上に加熱すると、SMP パッチが収 縮し、SMP パッチ両端に挟まれた領域の膜に 圧縮力を与え、逆にその他の膜は張力が回 復するという原理である. すなわち、膜の 張力が低下したFig. 1第2図の状態から、第 3 図の状態のような座屈変形が局所化した状 態になる.

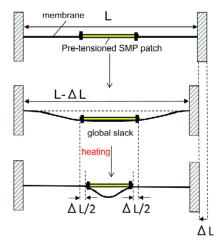
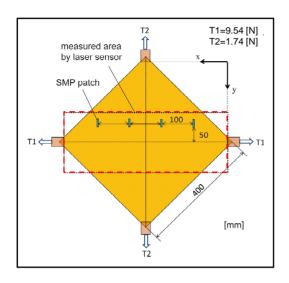


Fig. 1 : Concept of the shape control of membrane using a SMP patch.

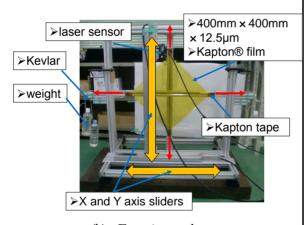
膜面構造のたるみの除去への有効性を検証するために、Fig. 2 のような 1 辺 400 mm の正方形膜に SMP パッチを 4 つ配置して Fig. 1 で示されるパッチの収縮により膜の張力の適切な付与ができることを、面外変形の分布の変化を考察することにより確認した.

膜面上で SMP パッチが収縮することによる 膜の面外変形への影響が計測された. Fig.

3(a), (b) は,それぞれ, Fig. 2(a) 中の正方形膜の x=100 mm, 150 mm の線上の面外変位の y 方向に沿った分布を示す. Fig. 3(a) のように制御前後で比較した場合,変位が減少した領域と増加した領域が混在する結果となった.一方, Fig. 3(b)の結果では,膜の端部に生じた,たるみ領域が減少することが明らかになった.このことによって,提案する膜の形状制御手法の妥当性が確認された.



(a): Membrane model and SMP patches 図

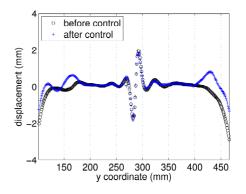


(b): Experimental setup

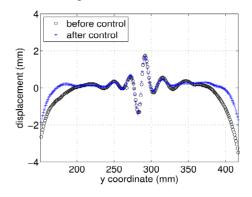
Fig. 2: Shape control experiment for the membrane structure using a SMP patch.

3 - 2 . 塗料状ヒーターを用いた形状記憶ポリマ部材の加熱方式の提案

(1)塗料状ヒーターによる SMP 部材加熱実験 Fig. 2 に示す膜構造の形状制御実験においては, SMP 部材の加熱のため, 外部からハロゲンランプによる輻射熱を与える方式を採用した.



#### (a) Displacement at x=100 mm



## (b) Displacement at x=150 mm

Fig. 3: Results for wrinkle control

宇宙空間において SMP 部材を実際に運用するためには、部材と一体化された形で加熱できる仕組みが理想的と考えられる. そこで、炭素系微粒子を分散させたポリウレタン系の塗料状ヒーター(©Carbo e-Therm)を用いて SMP 部材を塗布した表面から加熱する方式を検討した. Fig. 4 に矩形の SMP フィルムに塗料ヒーターを塗布した写真を示す. また、Fig. 5 に赤外線サーモグラフィーによって、表面温度を計測した結果を示す. 予備実験の結果、本ヒーターで SMP のガラス転移温度への加熱が行えることを確認した.



Fig. 4: SMP film coated with paint heater.

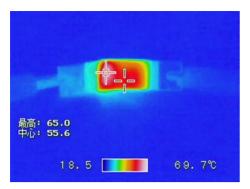


Fig. 5: Photograph of the SMP film coated with paint heater.

(2) 塗料状ヒーター塗布前後の粘弾性パラメータの同定による粘弾性特性の評価

幅 10mm, 長さ 60mm, 厚み 1mm の形状記憶ポリマ製矩形試験片に対し,塗料状ヒーターを約80μmの厚さに塗布し,塗料塗布前後の粘弾性特性の相違を評価することにより,SMP 部材の本来の目的である,適応構造システムにおける可変構造の要素として機能することに妨げる要因がないか検証した.

Fig. 6 に粘弾性モデルを示す. 本実験では、こつの並列バネと一方のバネに直列接続されたダッシュポットからなる標準モデルを採用した. 引張試験と応力緩和試験の二つの試験データを取得し、本モデルの3つのパラメータを同定することにより、塗料状ヒーターの塗布前後の粘弾性特性の評価に用いた.

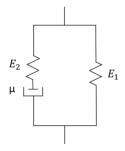


Fig. 6: Schematic of a linear standard model

以上の実験結果より、以下の知見が得られた.

応力緩和率は、塗料状ヒーターの塗布後の方が塗布前よりも小さな値を示した. 試験片の弾性率については、塗料状ヒーター塗布前後の相違は、ガラス転移温度以上では顕著であり、 塗料状ヒーター 塗布後の方が塗布前よりも弾性率は大き かった。

試験片の粘性については、ガラス転移温度以下で顕著であり、塗料状ヒーター塗布後の方が塗布前よりも粘性が小さい傾向を示した.

## 4. 研究成果

上述の各検討の結果,本研究で目的とする 繰り返し形状フォーミング可能な適応康応 システムの要素技術に関する以下の知見が 得られた.

- (1) 形状記憶ポリマを構造材料として用いることにより従来の構造システムを革新することを目的とし、以下の成果を得た.まず、ソーラーセイル等に代表される膜構造の「しわ」や「たるみ」を抑制するため、形状記憶ポリマに予め与えた変形を宇宙空間で再加熱する方法を提案し、その実現性を実験的に明らかにした.

#### <引用文献>

- 1. 仙場淳彦, 古谷 寛, 2 次元適応構造物 における可変幾何パラメータを用いた 自己システム同定, 日本航空宇宙学会 宇宙技術, Vol. 5, pp. 1-7, 2006.
- Atsuhiko SENBA and Yoshiro Ogi,
   Development of Deployable
   Composite Thin-film Structures
   Using Shape Memory Polymer,
   AIAA-2011-2104, Proc. of 52nd
   AIAA/ASME/ASCE/AHS/ASC Structures,
   Structural Dynamics, and Materials
   Conference, Denver, CO, April 7th,
   pp. 1-7, 2011.

 J. Leng, X. Lan, Y. Liu, and S. Du: Shape-memory Polymers and Their Compistes, Progress in Material Science, Vol. 56, pp. 1077-1135, 2011.

## 5. 主な発表論文等

## [学会発表](計4件)

A. SENBA, et al., Evaluation of Viscoelastic Parameters of Active Structural Elements Using Shape Memory Polymers with a Painted Heater, 26th Int. Conf. on Adaptive Structures and Technologies, Kobe (JAPAN), 2015.11.

A. SENBA, et al., A Shape
Control Method for Large Membrane
Structures Using Shape Memory
Polymer Films with Pre-elongation,
29th Int. Sympo. on Space Technology
and Science, Nagoya (JAPAN), 2013.6.
A. SENBA, et al., Wrinkle/Slack
Control Using Shape Memory Polymer
Films for Large Membrane Structures,
54th AIAA/AMSE/ ASCE/ AHS/ASC
Structure, Structural Dynamics, and
Materials Conf., Boston (USA),
2013.4.

仙場淳彦,他,形状記憶ポリマフィルムによる正方形膜のリンクル/スラック制御実験,第56回宇宙科学技術連合講演会,別府国際コンベンションセンター(大分県別府市山の手町),2012.11.

#### [その他]

ホームページ等

https://sites.google.com/site/asenba13/

### 6.研究組織

(1)研究代表者

仙場 淳彦 (SENBA, Atsuhiko) 名城大学・理工学部・准教授 研究者番号: 60432019

(2)研究協力者

荻 芳郎 (OGI, Yoshiro)