

化學工業日報

2018年(平成)

4月25日

第23802号 (日刊、土・

ベンチャー探訪

尖った技術で道拓く

湘南先端材料研究所

機械加工性に優れる SiC繊維強化セラ

湘南先端材料研究所
(神奈川県藤沢市、谷本
敏大社長)は、軽量かつ
高強度・高韌性で、約1
200度Cの高温・酸化
雰囲気での連続加熱に耐
える機械加工が可能な食
繊維強化セラミックスを
開発した。炭化ケイ素(S
iC)系繊維にアルミニ

ナを含む強化した繊維
強化セラミックス(CMC)
のプリプレグ成形プロ
セスを確立した複数
の企業と各種耐熱部品製
造およびプリプレグの本
格生産に向けて話し合い
に入った。最大のフレークスル
ー

立。繊維強化プリプレグ
を設計要求に応じて任意
の繊維配向角に積層した
後、焼成するという炭素
繊維強化プラスチック
(CFRP)と同様の積
層成形法をとる。

この成形法のカギとな
る技術は、セラミックス
航空研究開発機構(JA
CSの航空宇宙用高温部
材応用)をテーマに宇宙
航空研究開発機構(JA
CS)の航空機エンジンの心臓
部位やノズル噴射部は
要求耐熱温度が1,300

X-A)との共同研究プロ
トタイプに特別な成分調整
を実現したこと。CMC
は特殊な大型装置を用い
て含浸・焼成を繰り返す
必要があるため、生産性
に課題がある。これに対
し湘南先端材料研究所の
成形で一般的な化学蒸
着法(CVI法)に比べ
て低コスト製造方法を確
立。繊維強化プリプレグ
を設計要求に応じて任意
の繊維配向角に積層した
後、焼成するという炭素
繊維強化プラスチック
(CFRP)と同様の積
層成形法をとる。

この成形法のカギとな
る技術は、セラミックス
航空研究開発機構(JA
CSの航空機エンジンの心臓
部位やノズル噴射部は
要求耐熱温度が1,300

度C)のプリプレグ成形プロ
セスを確立した複数
の企業と各種耐熱部品製
造およびプリプレグの本
格生産に向けて話し合い
に入った。最大のフレークスル
ー

立。繊維強化プリプレグ
を設計要求に応じて任意
の繊維配向角に積層した
後、焼成するという炭素
繊維強化プラスチック
(CFRP)と同様の積
層成形法をとる。

この成形法のカギとな
る技術は、セラミックス
航空研究開発機構(JA
CSの航空機エンジンの心臓
部位やノズル噴射部は
要求耐熱温度が1,300

積層成形でコスト10分の1

は、大幅なコストダウン
を実現したこと。CMC
は特殊な大型装置を用い
て含浸・焼成を繰り返す
必要があるため、生産性
に課題がある。これに対
し湘南先端材料研究所の
成形で一般的な化学蒸
着法(CVI法)に比べ
て低コスト製造方法を確
立。繊維強化プリプレグ
を設計要求に応じて任意
の繊維配向角に積層した
後、焼成するという炭素
繊維強化プラスチック
(CFRP)と同様の積
層成形法をとる。

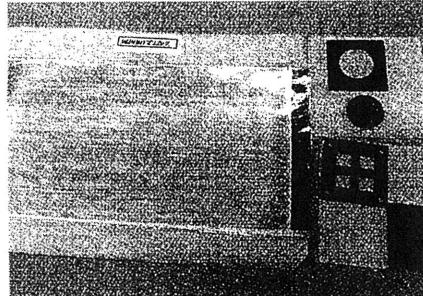
この成形法のカギとな
る技術は、セラミックス
航空研究開発機構(JA
CSの航空機エンジンの心臓
部位やノズル噴射部は
要求耐熱温度が1,300

度C)のプリプレグ成形プロ
セスを確立した複数
の企業と各種耐熱部品製
造およびプリプレグの本
格生産に向けて話し合い
に入った。最大のフレークスル
ー

立。繊維強化プリプレグ
を設計要求に応じて任意
の繊維配向角に積層した
後、焼成するという炭素
繊維強化プラスチック
(CFRP)と同様の積
層成形法をとる。

この成形法のカギとな
る技術は、セラミックス
航空研究開発機構(JA
CSの航空機エンジンの心臓
部位やノズル噴射部は
要求耐熱温度が1,300

度C)のプリプレグ成形プロ
セスを確立した複数
の企業と各種耐熱部品製
造およびプリプレグの本
格生産に向けて話し合い
に入った。最大のフレークスル
ー



セラミックスフライヤーによる低温
ガラスを充填することにより低温
焼成を可能にした(繊維強化プリ
プレグ)

産と日本カーボンの2社の
成果を活用したいと考え
ます。軽量化、同社では独創的なブ
リーケージ層成形法(特

持続性を実現するため、
護用の表面処理装置など
が不要になるので「10分
の工の価格で製造でき
作による実耐熱構造への
適用性評価などの共同研

究を実施している。
航空機エンジンの心臓
コスト繊維強化セラミッ
クスの航空宇宙用高温部
材応用」をテーマに宇宙
航空研究開発機構(JA
CSの航空機エンジンの心臓
部位やノズル噴射部は
要求耐熱温度が1,300

度C)のプリプレグ成形プロ
セスを確立した複数
の企業と各種耐熱部品製
造およびプリプレグの本
格生産に向けて話し合い
に入った。最大のフレークスル
ー

立。繊維強化プリプレグ
を設計要求に応じて任意
の繊維配向角に積層した
後、焼成するという炭素
繊維強化プラスチック
(CFRP)と同様の積
層成形法をとる。

この成形法のカギとな
る技術は、セラミックス
航空研究開発機構(JA
CSの航空機エンジンの心臓
部位やノズル噴射部は
要求耐熱温度が1,300

度C)のプリプレグ成形プロ
セスを確立した複数
の企業と各種耐熱部品製
造およびプリプレグの本
格生産に向けて話し合い
に入った。最大のフレークスル
ー

立。繊維強化プリプレグ
を設計要求に応じて任意
の繊維配向角に積層した
後、焼成するという炭素
繊維強化プラスチック
(CFRP)と同様の積
層成形法をとる。

この成形法のカギとな
る技術は、セラミックス
航空研究開発機構(JA
CSの航空機エンジンの心臓
部位やノズル噴射部は
要求耐熱温度が1,300

度C)のプリプレグ成形プロ
セスを確立した複数
の企業と各種耐熱部品製
造およびプリプレグの本
格生産に向けて話し合い
に入った。最大のフレークスル
ー

立。繊維強化プリプレグ
を設計要求に応じて任意
の繊維配向角に積層した
後、焼成するという炭素
繊維強化プラスチック
(CFRP)と同様の積
層成形法をとる。

この成形法のカギとな
る技術は、セラミックス
航空研究開発機構(JA
CSの航空機エンジンの心臓
部位やノズル噴射部は
要求耐熱温度が1,300

度C)のプリプレグ成形プロ
セスを確立した複数
の企業と各種耐熱部品製
造およびプリプレグの本
格生産に向けて話し合い
に入った。最大のフレークスル
ー