中空粒子分散材料の異方性損傷発達過程のモデル化

川見 唯* 和田 明浩**

Modeling of Anisotropic Damage Development in Hollow Particle Reinforced Composites

Yui KAWAMI* Akihiro WADA**

ABSTRACT

Anisotropic damage development of hollow particle reinforced composites has been formulated based on equivalent inclusion concept. Macroscopic response of the composite including intact or cracked hollow particles is evaluated by three-dimensional finite element method to investigate the load carrying capacity of the particle, and the way to replace an intact or cracked hollow particle with an equivalent homogeneous particle is examined. Moreover, based on energy balance concept, damage development of hollow particle reinforced composites due to particle fracture is simulated to characterize anisotropic damage development. It is found that damage induced anisotropy is little affected by the hollow ratio whereas it has significant effect on stress-strain response of the composite.

Keywords: hollow particle, random particulate composite, FEM, damage mechanics

1. 緒言

粒子分散材料は強化材とする粒子を母材内に分散さ せた複合材料である.複合化の目的には,材料の強化 及び剛性の向上や耐熱性などの力学的特性に関する高 性能化と,ゴムマトリックス内に強磁性粒子を分散さ せたゴム磁石のように力学以外の機能化(導電性・磁 性・圧電性など)が挙げられる.

粒子分散複合材料には共通の損傷機構として界面は く離・粒子割れ・母材き裂があり,これらの損傷の発 生により材料の機械的特性は大きく損なわれる.一方, 粒子近傍での局所的な損傷はエネルギ散逸による強靭 化機構として働く可能性も指摘されているが,そのメ カニズムの解明には正確な損傷のモデル化が不可欠で ある.従来は解析が容易であるという理由から損傷し た粒子をヴォイドに置換する手法が多用されてきた. しかし,この手法では粒子損傷を過大評価することに なり,損傷の異方性も再現できない.そこで,損傷し た粒子を等価な均質粒子に置換して解析する手法⁽¹⁾⁽²⁾ が提案されているが,対象は中実粒子に限定されてい た.本研究では,等価粒子置換の手法を中空粒子の割 れ損傷に拡張し,粒子割れの増加に伴う異方性損傷発 達過程のモデル化を試みた.

2.3次元 FEM 解析

2.1 解析手法

等価粒子解析に先立ち,中空粒子を含む複合材料の 3次元 FEM 解析を行い 粒子割れによる複合材料の巨 視的剛性の変化傾向について調査した.以下に解析手 法を示す.

* 専攻科 機械システム工学専攻

** 機械工学科 准教授

粒子配置は実際にはランダムであるが,ここでは粒 子が Fig.1 のように単純立方格子(SC)の配置をして いると仮定して解析を行う.この場合,対称性により Fig.1 の代表体積 V の解析を行なえば,全体の解析が 可能である.負荷は引張応力 =1 とし,粒子体積分率 Vf及び粒子空洞率 Hrを変化させ解析を行った.ここで, 粒子体積分率 Vf は Fig.2 の代表体積の一辺の長さ a と 粒子外径rの比率で表し,また粒子空洞率 Hr は中空粒 子の粒子外径rとその内径r pとの比r p/rとする.拘 束条件は周期性を考慮し,Fig.2 の点 O に接する3面 では法線方向の変位を0とし,他の3面には法線方向 の変位が面内で同一になるように節点に拘束を与える.



Fig. 1 Modeling of random particulate composites as SC particle arrangement.



Fig. 2 FEM mesh used in the analysis of SC.

粒子割れの解析では Fig.1 に示すように全ての粒子 で負荷応力に対して垂直に割れが起こっていると仮定 し解析を行なった.この場合, Fig.2の crack と書かれ ている負荷応力に対して垂直な粒子面だけ拘束条件を なくすことで粒子の割れを表現する.母材には不飽和 ポリエステル(E=3.0[GPa], =0.37),粒子にはガ ラスビーズ(E=70[GPa], =0.22)を用いると仮定 した.また,解析には有限要素法ソフト ANSYS 7.0 を用い,要素には20節点ソリッド要素を用いた.

2.2 解析結果

(1)中空粒子解析

損傷がない中空粒子分散材料について,粒子体積分率 Vf 及び粒子空洞率 Hr を変化させたときの巨視的なヤング率と比弾性率(ヤング率 E/比重量)を解析した結果,以下のことが分かった.

複合材ヤング率は粒子が最も多く含まれ,最も中実 粒子に近いときに最大となり,Hrが増加して粒子が中 空化するとその値は低下する.一方で,比弾性率は Fig.3に示すようにVrが一定の場合,Hrが増加して粒



Fig. 3 Variation of specific Young's modulus with V_f and H_r.

子が中空化することでその値が増加するが, H_r が1付 近に達すると逆に減少し,比弾性率を最大にする H_r が存在する.この H_r の最適値はTable1に示すように, V_f の増加に伴い減少することが分かった.また解析の 範囲内では $V_f=0.3$, $H_r=0.68$ のとき最大値となった.

Table 1	Optimum	value of H _r	in each	V _f .
---------	---------	-------------------------	---------	------------------

$V_{\rm f}$ (Volume fraction of particles)	H _r (Hollow ratio)	
0.1	0.82	
0.2	0.73	
0.3	0.68	

(2)割れた中空粒子解析

粒子の割れによる影響を調べるために,前節と同様 に Fig.2 のような FEM モデルを用いて解析を行い, 粒子が割れたときの複合材料の巨視的なヤング率を求 めた.Fig.4 に V_f=0.1,0.2,0.3,H_r=0.05,0.5,0.95 のときの結果を示す.なお,Fig.4の縦軸の値は不飽和 ポリエステル単体のヤング率で正規化した値とする.



Fig. 4 Variation in Young's modulus of composites due to particle fracture.

Fig.4 において, $V_{\rm f}$ =0.3, $H_{\rm r}$ =0.05 について見ると, 粒子を入れることで樹脂単体よりもヤング率は約 2.2 倍向上している.しかし,割れが発生することでヤン グ率は,粒子を入れることで向上した分の約 55%低下 している.この低下率は $H_{\rm r}$ =0.5 のときも同程度であり $V_{\rm f}$ =0.2,0.1 についても同様の傾向が見られる.一方で $H_{\rm r}$ =0.95 の場合,粒子が割れると樹脂単体のヤング率 よりも低下している.このことから $H_{\rm r}$ が大きい中空粒 子を用いた場合,粒子が割れた場合には母材よりも剛 性が低下する危険性があることが分かった.

以上では,粒子割れに伴う複合材料全体の剛性変化 に着目したが,複合材料剛性の変化は粒子体積分率に 依存するため,汎用モデルの構築には適さない.そこ で以下では粒子のみに着目し,等価粒子置換の手法を 用いて損傷のモデル化を試みる.

3. 等価粒子置換

3.1 損傷力学の概念

本研究では Fig.5 に示すように,健全または割れた 中空粒子を均質な等価粒子に置き換えて解析を行ない, 両者の巨視的な挙動が一致するときの等価粒子の剛性 を探索する.ただし,この際の等価粒子の剛性マトリ ックスは全部で 21 個の独立な変数で構成されている ため,全ての剛性要素を個別に決定することは困難で ある.永田ら⁽³⁾は,中実粒子が部分はく離したモデ ルに損傷力学の概念を用いて,互いに独立な 2 つの 損傷変数 D₁(負荷方向), D₂(負荷垂直方向)で粒 子の剛性変化を代表させ,各はく離角度に対する D₁, D₂ の最適値を探索している.本研究ではこの 手法を中空粒子に適用し,等価粒子の剛性(有効剛 性)を算出する.

以下, Chow&Wangのモデル⁽⁴⁾に基づき損傷力学 の概念について簡単に説明する.損傷力学とは材料 内に存在する損傷を材料の内部構造変化として捉え, はく離などの損傷を応力やひずみとは別の連続無次元 変数(損傷変数)で代表させて解析を行なう手法であ る.例えば Fig.6 のように応力 が負荷され,応力に 対して垂直な面の面積がSである材料 があるとする. さらに材料内部のある面に損傷が発生し,全面積Sに 対する損傷面積 S-S'の割合が損傷変数の値であると 仮定すると,有効面積S'に働いている応力 'は次式の ように表される.

$$\sigma' = \frac{1}{1 - D}\sigma\tag{1}$$

ここで,損傷変数は全面積Sに対する損傷面積の割 合であるから非損傷時には0,完全に損傷した場合に は1の値をとる.つまり損傷変数は0から1の間で変 化する値をとる.また,式(1)で示されているのは1次 元の有効応力であるが,実際の3次元解析では次式の ようにマトリックスで表される.

$$[\sigma'] = [\mathbf{M}(D)][\sigma] \tag{2}$$

ここで[M(D)]は Damage effect matrix と呼ばれる 6×6 のマトリックスである.



(a) Cracked particle (b) Equivalent particle

Fig. 5 Replacement of a cracked particle with an equivalent particle.



Fig.6 Concept of damage mechanics.

ここで,非損傷時の剛性を[C]とすると,非損傷時のひずみエネルギは

$$W_{\mathbf{I}(\sigma,0)} = \frac{1}{2} [\sigma]^{T} [\varepsilon] = \frac{1}{2} [\sigma]^{T} [\mathbf{C}]^{-1} [\sigma]$$
(3)

となり,損傷後もエネルギ関数の形式が不変であると 仮定すると,損傷時のひずみエネルギは式(2)より

$$W_{\mathbf{I}(\sigma,D)} = \frac{1}{2} [\sigma]^T [\mathbf{M}(D)]^T [\mathbf{C}]^{-1} [\mathbf{M}(D)] [\sigma]$$
(4)

となる.さらに同じ荷重条件を与えた場合に同様の巨 視的挙動を示す等価材料 があったとする.この材料 の剛性を[C[/]]とするとひずみエネルギは次式のよう になる.

$$W_{(\sigma,0)} = \frac{1}{2} [\sigma]^T [\mathbf{C}']^{-1} [\sigma]$$
(5)

損傷時の材料 のひずみエネルギと等価材料 のひず みエネルギは等しいので,等価材料 の剛性は最終的 に次式のように表される.

$$\left[\mathbf{C}'\right] = \left[\left[\mathbf{M}(D)\right]^T \left[\mathbf{C}\right]^{-1} \left[\mathbf{M}(D)\right]\right]^{-1}$$
(6)

このように損傷変数を導入することによって,非損 傷時の材料の剛性と Damage effect matrix を用いて 損傷時の剛性を予測することができる.ただし,損傷 変数の値は材料の損傷状態を代表する値であれば良い ので,必ずしも面積割合である必要はない.

3.2 中空粒子の損傷力学モデル

前節の損傷力学の手法を、Fig.5に示すモデルに適用 すると損傷時の粒子有効剛性[CpD]は次式となる.

$$\begin{bmatrix} \mathbf{C}_{pD} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} [\mathbf{M}(D)]^T \begin{bmatrix} \mathbf{C}_p \end{bmatrix}^{-1} \begin{bmatrix} \mathbf{M}(D) \end{bmatrix} \end{bmatrix}^{-1}$$
(7)

ここで[C_p]は非損傷時の粒子剛性である.本研究では損傷力学モデルとして,Chow&Wang が示した

Damage effect matrix [M(D)]を用いる.負荷方向の 損傷変数を *D*₁,垂直方向の損傷変数を *D*₂,*D*₃とする と,Damage effect matrix [M(D)] は次式のように表 される.



..... (8)

ここで,負荷方向に垂直な面内では損傷が等方 性であると考え,D₂=D₃とおく.これにより二つ の損傷変数を定めることで損傷時の粒子剛性[C_{pD}] が定まる.本研究では D₁,D₂の組み合わせとして 2500 通りの中から最適値を探索した.

3.2 最適値探索結果

Fig.7 に粒子体積分率 $V_f=0.3$ の場合について, 最適損傷変数の粒子空洞率 H_r に対する変化傾向を 示す.図より非損傷粒子の場合, D_1,D_2 の変化傾向 は同等で,粒子の中空化による剛性低下が等方的で あることが分かる.一方,割れた粒子の場合,健全 粒子と比較して D_1 が急増しており,負荷方向の荷 重負担能力が低くなっている.また,負荷垂直方向 は損傷がない場合とほぼ同様の変化傾向を示して いる.このことから中空粒子が割れると負荷方向に 対する剛性低下が支配的であり,粒子空洞率 H_r が 0.8以下の場合, $D_1=0.65$ 付近に設定すれば粒子の 割れが模擬できることが分かった.またこの変化傾 向は $V_f=0.1,0.2$ においても同様であった.



Fig. 7 Dependence of damage variables on H_r before and after damage formation. ($V_r=0.3$)

4. 複合則

前章では,損傷した粒子を等価粒子に置換することで,1つの粒子に対する有効剛性を明らかにした.これを種々の複合則に組み込むことで複合材料の巨視的な剛性を算出することができる.本研究では複合則として Voigt&Reuss 中間モデル⁽⁵⁾を用いる.Fig.8 に示すように複合材料の巨視的応力とひずみ(6×1 のベクトル)をと,母材と強化材の剛性マトリックス(6×6 の行列)を C_m , C_p ,強化材の体積分率を V_f とすると Voigt&Reuss の中間モデルでの応力-ひずみ関係式は次式で表される.

$$\sigma = C\varepsilon$$

= { $V_f I + (1 - V_f) C_m C_p^{-1} - k(1 - V_f) C_m (C_p^{-1} - C_m^{-1})$ }

..... (9)

ここで I は単位行列, k は任意定数であり0 k 1 の値をとる.本研究では k=0.5 とした.

上記の複合則は母材と健全な強化材の2相から構成 される複合材料を対象とした複合則である.しかし, 本研究で対象とする複合材料は母材,健全粒子,損傷 粒子の3相から構成されている.そこで Fig.9 に示す ように,まず母材と健全粒子の2相から成る複合材料 を構成し,母材と健全粒子の剛性 Cm と Cp から2相複 合材料の有効剛性を次式より算出する.

次に,この2相複合材料を新たな母材と考え,その 剛性 C_m'と損傷粒子の剛性 C_{pD}から,対象とする複合 材料の剛性 C_eを次式より算出する.



Fig. 8 Macroscopic and microscopic stress• strain in a composite.



Fig. 9 Low of mixture for 3-phase composite.

5. 損傷発達則

複合材料の損傷発達過程の予測には,前章まで に示した粒子の有効剛性と複合則に加えて,どの ような基準で粒子が損傷するのかを損傷発達則に よって記述する必要がある.そこで本研究では Wong&Ait-Kadi が示したエネルギ基準の損傷発 達則⁽⁶⁾を用いる.エネルギバランスの観点から,粒 子割れによるエネルギ解放率が粒子破壊靭性と等 しくなる時に粒子割れが生じるとすると,単軸負 荷の場合次式となる.

$$-2\frac{G_c}{V_0}\left(\frac{dA}{dc}\right) = \varepsilon_{11}^2\left(\frac{dE}{dc}\right)$$
(12)

ここで,G。は粒子破壊靭性,cは健全粒子の体積分率,V0は参照体積,Aは粒子の破断面積,Eは複合材の負荷方向ヤング率である.Eは前節の複合則より算出する.次に,健全粒子体積分率の変化と中空粒子の破断面積の変化の間には,幾何学的な見解から次式が成り立つ.

$$\frac{dA}{dc} = -\frac{3}{2r} V_0 \left\{ 1 - \left(r_p / r \right)^2 \right\}$$
(13)

ここで, r_p/r は粒子空洞率 H_rである.式(12),(13) より,中空粒子の割れに対する損傷発達則として最 終的に次式を得る.

$$\varepsilon_{11}^{2} = \frac{3G_{c}\left(1 - H_{r}^{2}\right)}{r\left(dE/dc\right)}$$
(14)

本研究では粒子空洞率 Hr の変化と粒子径分布のば らつきを考慮し,これらが複合材料の損傷過程に与え る影響を調査した.以下に解析手順を示す.

- 1) 粒子径分布を正規分布により仮定する.
- 2) 粒子空洞率 H_r に応じて健全および割れた中空粒 子の有効剛性を損傷変数 D₁,D₂ を用いて算出する.
- 3) 割れた粒子の体積分率増分幅 dc を設定し,累積確 率密度が1回目は(1-dc),2回目は(1-dc)に相当 する粒子外径rを決定する.
- 5) 式(14)より損傷発達に必要なひずみを算出し,4) で求めた有効剛性より対応する応力を求める.
- 割れが dc だけ増加した状態を初期状態とみなし、
 3)~5)の手順を繰り返す.
- 6. 解析結果
- 6.1 粒子径分布の影響

初めに,粒子空洞率 Hr=0.68 で一定,平均粒子 径を 50[µm]とし,粒子径の標準偏差を 4 段階に 変化させ粒子径分布が損傷発達過程に及ぼす影響 を調査した.割れた粒子の体積分率増分幅は dc=0.001,粒子体積分率は Vf=0.3,粒子の破壊靭 性は Gc=3.5[J/m²]とした.Fig.10に応力-ひずみ曲 線の予測結果を示す.また Fig.11は縦ひずみ-横ひ ずみ曲線の除荷直線からポアソン比を算出し,そ の変化傾向を示したものである.



Fig. 11 Variation of Poisson's ratio of composites. $(V_f=0.3,G_c=3.5[J/m^2],H_r=0.68)$

Fig.10の応力-ひずみ関係, Fig.11のポアソン比 変化の両方において,粒子径のばらつきが大きい ほど損傷開始が早くなっているのが分かる.この 結果は,粒子径のばらつきが大きくなると,粒子 の割れが起こりやすい大きな粒子の存在確率が上 がることを反映している.またポアソン比変化の グラフから,損傷発達により,ポアソン比が減少 し損傷異方性が現れているが,損傷の最終段階(全 ての粒子が割れた状態)では,ほぼ同じ値に収束 することも分かる.

6.2 粒子空洞率の影響

Fig.12 に粒子径分布を平均粒子径 $50[\mu m]$,粒 子径の標準偏差 $r=10[\mu m]$ とし,粒子空洞率 Hr を4段階に変化させたときの応力-ひずみ曲線の予 測結果を示す.粒子体積分率は $V_{f}=0.3$,粒子の破 壊靭性は $G_{c}=3.5[J/m^{2}]$ である.また,Fig.13 に対 応するポアソン比変化を示す.Fig.12 より,粒子 の中空度の増加に伴う粒子強度の低下を反映して, 粒子空洞率 Hr が大きいほど損傷開始が早まってい るのが分かる.また Fig.13 より,Hr=0.68 以下では 損傷開始点は異なるが,粒子空洞率によるポアソン









比変化の傾向に差はない.しかし Hr=0.95 の場合,他の粒子空洞率の結果と比較してポアソン比変化が小さいことが分かる.これは Fig.7 で示すように,Hr=0.95 では健全粒子でも D1,D2 共に割れた粒子と同じ程度の荷重負担能力しかないために,損傷粒子数の増加に対して粒子割れの影響がほとんど出なかったと考えられる.

6.3 ヴォイド置換との比較

参考として従来の解析手法であるヴォイド置換によ る応力・ひずみ曲線の予測結果を Fig.14 示す. ヴ ォイド置換では損傷開始点から応力が低下しており, Fig.12,13 の等価粒子置換による結果と比較すると,粒 子の損傷を過大評価していることが分かる.また,ヴ ォイド置換は粒子剛性を等方的に低下させているため, ポアソン比の変化を表すことができない.このように, ヴォイド置換では正確な損傷発達過程をモデル化する ことが困難であると言える.



Fig. 14 Stress-strain curves of composites. (Void replacement method)

7. 結言

健全および割れた中空粒子を均質な等価粒子に 置換し,損傷力学的手法を用いてその有効剛性を求 める手法を提案した.また,等価粒子の有効剛性に 与える粒子空洞率の影響を調べ,粒子割れは主に負 荷方向の剛性を低下させ負荷垂直方向の剛性は割 れによりほとんど変化せず,この傾向は粒子空洞率 に依存しないことを示した.さらに,複合則とエネ ルギ基準の損傷発達則を用いて中空粒子分散材料 の損傷過程を解析し,粒子径分布や粒子空洞率の変 化よる異方性損傷発達過程の相違を示した.

参考文献

- (1) 和田明浩,元木信弥,機論A,69-681(2003-5),846-853.
- (2) 東郷敬一郎,曹永太,機論A,65-631(1999-3),514-522.
- (3) 永田雄介,和田明浩,神戸高専研究紀要,43(2005-3),37-42.
- (4) C.L.Chow & J.Wang , Int. J. Fract. , 33 (1987) , 3-16.
- (5) 東郷敬一郎,材料強度解析学,内田老鶴圃,2004,193-199.
- (6) F. C. Wong & Ait-Kadi , J. Appl.. Polymer Science , 55(1995) , 263-278.