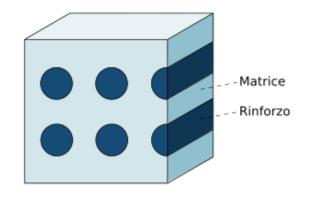




# Materiali compositi











### **IPMC**

- I più diffusi sono quelli rinforzati con fibre di vetro.
- I PMC rinforzati con fibre di C sono i più importanti per applicazioni strutturali all'avanguardia.

Parleremo dei processi di produzione di manufatti realizzati con PMC:

- con matrice termoindurente
- con matrice termoplastica





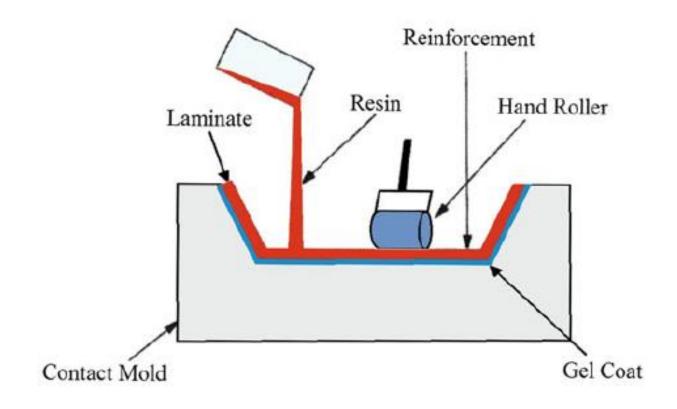
I materiali comunemente usati per la produzione di PMC a matrice termoindurente sono le resine epossidiche, le resine poliesteri e le resine vinilesteri.

- Tra i processi di produzione più comuni, vi è la laminazione manuale e mediante sistemi spray.
- Si tratta di processi industriali largamente utilizzati in molti settori, basati su tecnologie mature ed affidabili.

Il processo si basa sull'impiego di uno stampo e la compattazione del materiale composito viene effettuata mediante l'impiego di rulli.

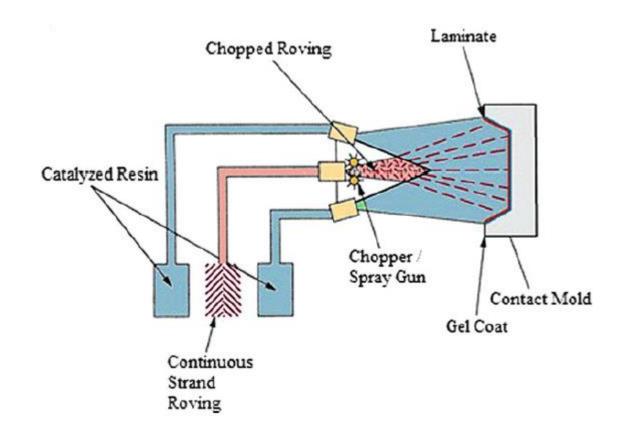








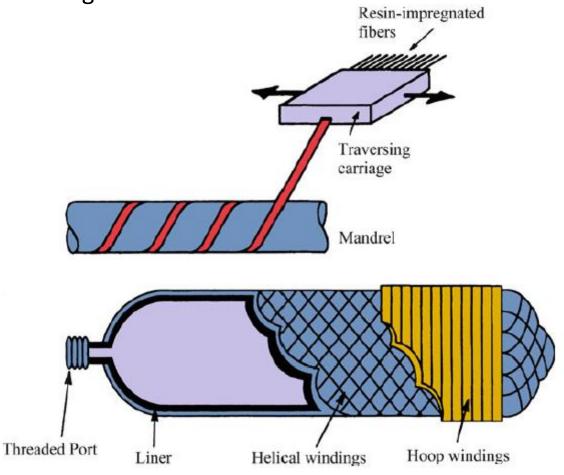








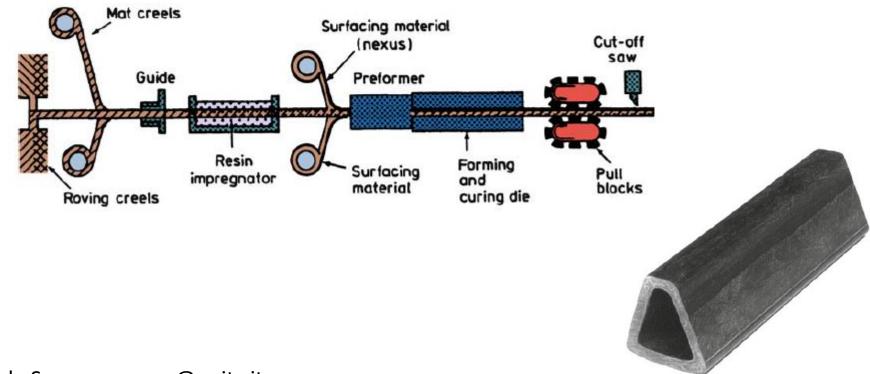
Un'altra tecnica molto versatile è il filament winding. In questa tecnica il rinforzo viene utilizzato sottoforma di roving.







Per la produzione di manufatti a sezione costante, può essere utilizzato un processo denominato poltrusion, schematizzato nella seguente figura. Velocità di produzione tipiche: 100-2.000 mm/min, percentuale di fibre sino al 60%, larghezza anche 1-1.2 m.







Processo RTM (Resin Transfer Molding): in questo processo, una preforma costituita dalle fibre di rinforzo viene posta all'interno di uno stampo chiuso, nel quale viene iniettata la resina per mezzo di una pompa.

- La viscosità della resina deve essere bassa.
- E' facile aggiungere additivi (ritardanti di fiamma, catalizzatori, assorbitori UV, ecc.)

Vantaggi: ok per forme complesse, adatta a produzioni su larga scala, volume fibre

sino al 65%, basse emissioni.

Tipica applicazione: settore automotive.







Deposizione automatica delle fibre: ATP (Automatic Tape Placement) e AFP (Automatic Fibre Placement).

- Consentono un'elevata automazione.
- Ok per grandi strutture.
- Ottimizzazione dell'impiego delle fibre.
- Ripetibilità ed affidabilità: ok per industria aeronautica.

#### ATP:

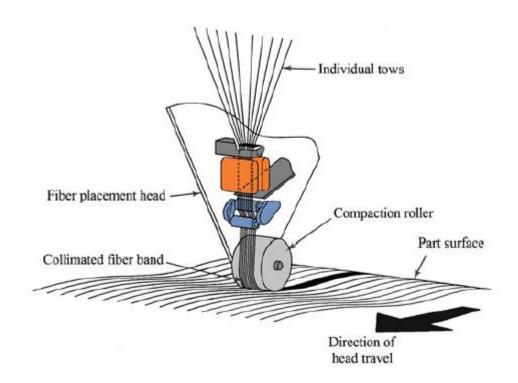
- nastro preimpregnato, larghezza 75-300 mm, con film protettivo.
- Utilizzabile anche con matrici termoplastiche.
- E' basato sull'impiego di sistemi CAD -> CAM -> CNC.
- Taglio nastro con lame + ultrasuoni.
- Possibili anche tagli parziali.





#### AFP:

- Impiega roving «secco», più bobine alimentano una testa di deposizione/taglio.
- Spesso si usa una macchina CNC in configurazione gantry, a 5 o più assi.
- Possibile anche l'impiego di mandrini multipli.
- Sono sistemi molto veloci ed affidabili.





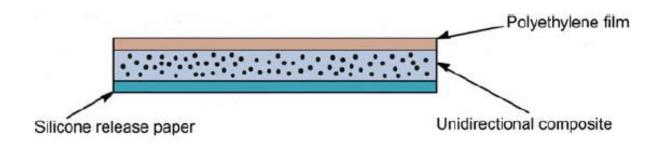


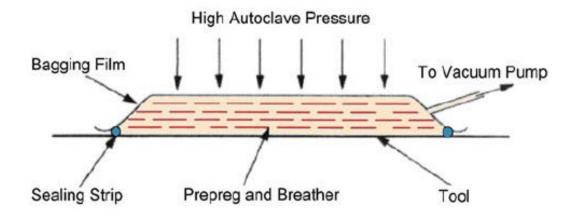
#### Processi basati sull'uso di un'autoclave:

- consentono di fabbricare anche parti di grandi dimensioni, massimizzando le proprietà meccaniche del composito.
- Si usano prepregs (anche a matrice termoplastica, che però –non essendo tacky- presentano dei problemi in più).
- I rotoli di prepreg in genere hanno lunghezze comprese tra 50 e 250 m e larghezze nell'intervallo 300 1.500 mm.
- Il contenuto in fibre del prepreg è tipicamente 60-65%.
- Per produrre un manufatto, gli strati di prepreg vengono sovrapposti.
- L'autoclave consolida le lamine, elimina le bolle d'aria e facilita la reticolazione della resina.



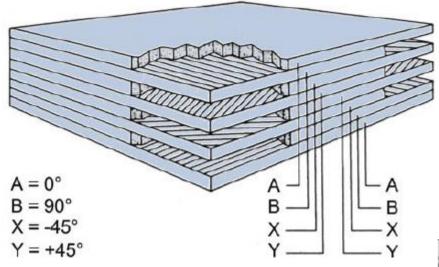


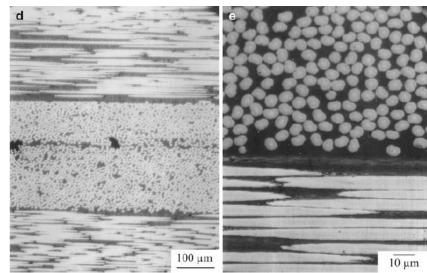
















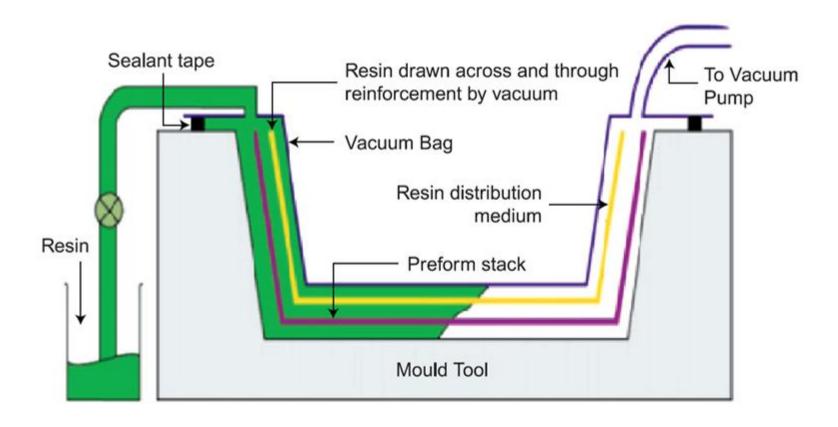


Produzione ali Boeing 787





#### Infusion







## Infusion









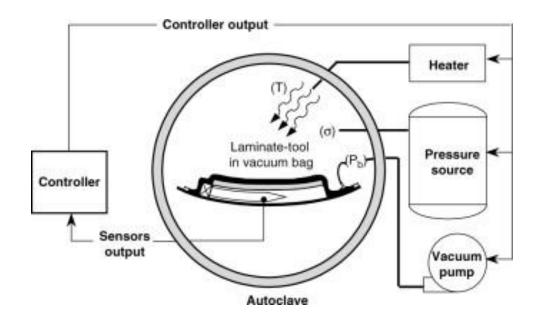
# Impianti per la produzione di PMC







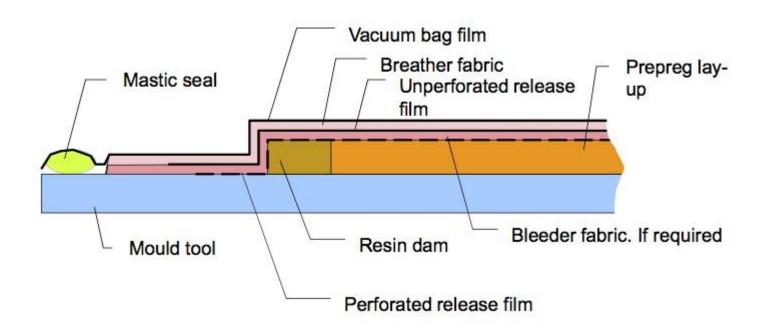
# Impianti per la produzione di PMC







# Impianti per la produzione di PMC







#### Vantaggi:

- Non è necessaria la refrigerazione dei semilavorati
- Le parti possono essere lavorate e unite mediante riscaldamento, anche in più fasi.
- I materiali posso essere riutilizzati.
- In genere, le matrici termoplastiche hanno una maggiore tenacità.

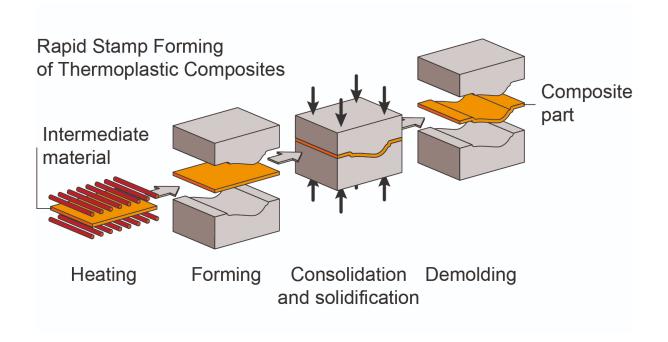
#### Svantaggi:

- Le temperature necessarie per la lavorazione sono più elevate rispetto a quelle utilizzate con le matrici termoidurenti (sino a 350 °C / 12 MPa / 30').
- I semilavorati non sono «tacky» e quindi la laminazione risulta essere più complessa.





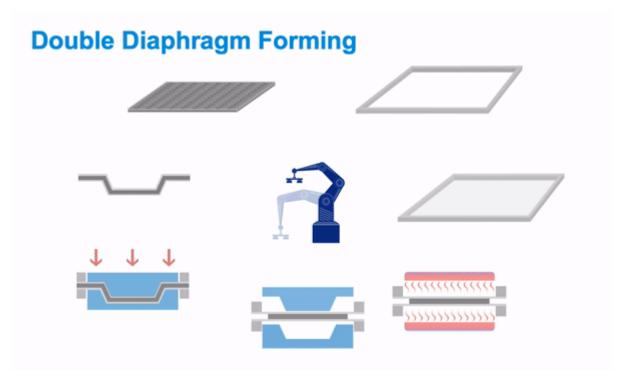
- Normalmente il lay-up è composto da lamine contenenti fibre con ridotte quantità di matrice, alternate a lamine di solo materiale costituente la matrice.
- Il consolidamento avviene mediante applicazione di temperatura e pressione, per un tempo sufficiente. L'obiettivo è eliminare tutti i vuoti.







Double Diaphragm Forming: ok per oggetti con superfici a doppia curvatura.

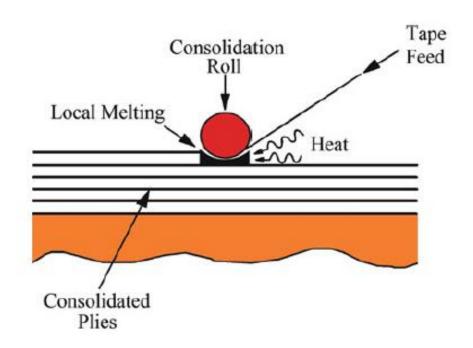








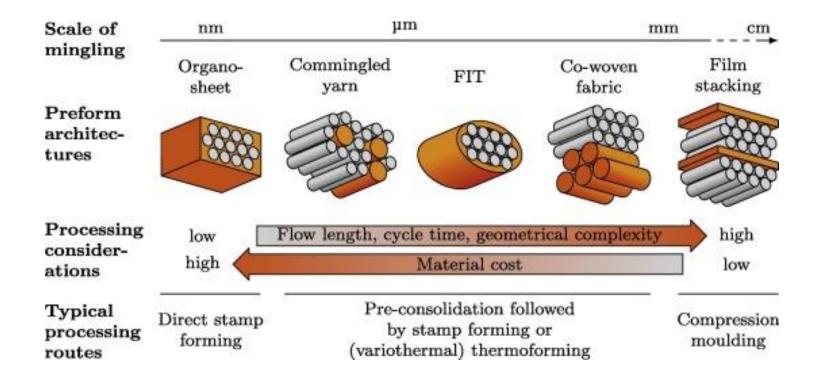
### Tape Layup:







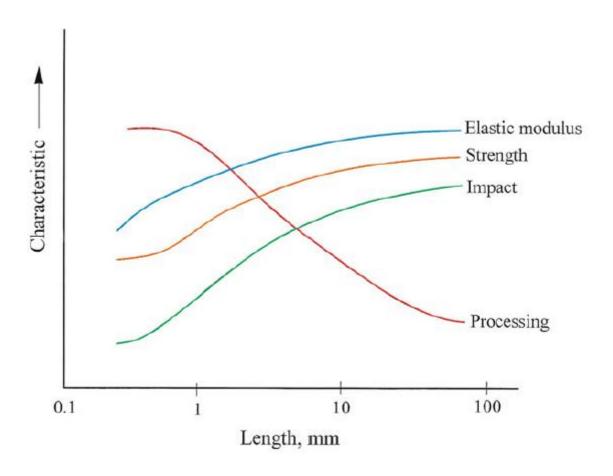
#### Commingled fibers







Injection Molding / Compression Molding

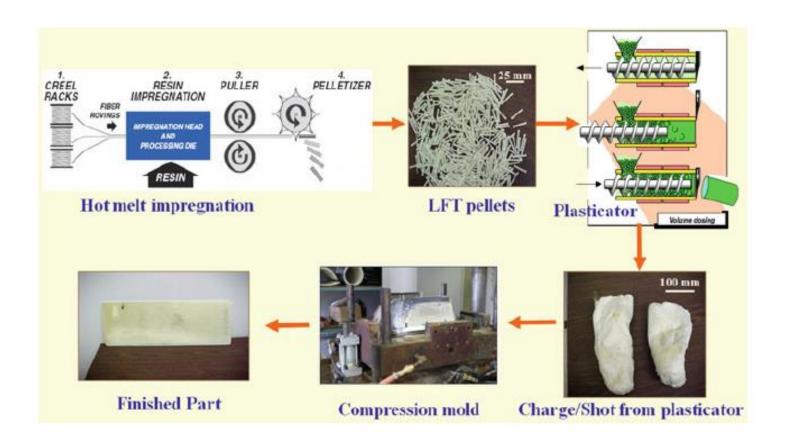


Nicola Scuor – nscuor@units.it





Injection Molding / Compression Molding







#### Consideriamo fibre:

- di vetro
- di carbonio
- aramidiche
- di UHMWPE
- In alcuni casi si tratta di materiali dotati di scarsa compatibilità chimica con le matrici polimeriche.
- > In altri casi, si tratta di polimeri a bassa energia superficiale.

In ogni caso, come visto precedentemente, è molto importante gestire le condizioni all'interfaccia, con particolare riferimento ai fenomeni di adesione.

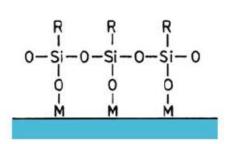


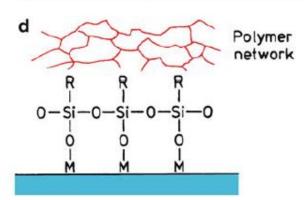


**Fibre di vetro**: il rivestimento che viene applicato in fase di produzione viene rimosso e, spesso, sostituito da trattamenti a base di silani.

b R R R R HO-Si-OH HO

C









**Fibre di carbonio**: i trattamenti impiegati mirano ad aumentare la rugosità e/o la reattività superficiale delle fibre. Ci sono diverse possibilità:

- Deposizione di un appretto polimerico (ad es. epossidico, PVA, ecc.). Aumenta l'energia superficiale.
- Deposizione di un rivestimento PVD (ad es. SIC, ZnO). Aumenta l'energia superficiale e la rugosità.
- Ossidazione superficiale in fase gassosa o liquida (HNO<sub>3</sub>, KMnO<sub>4</sub>, ecc.).
  Aumenta la rugosità superficiale, si formano gruppi funzionali (es. -C-OH, -C=O, ecc.).





**Fibre aramidiche**: tipicamente, l'adesione tra matrici epossidiche e fibre di Kevlar è la metà di quella tra matrici epossidiche e fibre di vetro o carbonio, il che può essere considerato anche un vantaggio in alcune applicazioni (ad es. protezioni balistiche).

Nelle applicazioni ove è richiesta la massima resistenza meccanica del materiale composito rinforzato con fibre aramidiche, si possono utilizzare dei trattamenti superficiali delle fibre:

- Br<sub>2</sub> in H<sub>2</sub>O (acqua di Br, fortemente ossidante).
- Silanizzazione.
- Idrolisi acida o basica.
- Plasma in ambiente reattivo (H<sub>2</sub>O, Ar, ecc.).

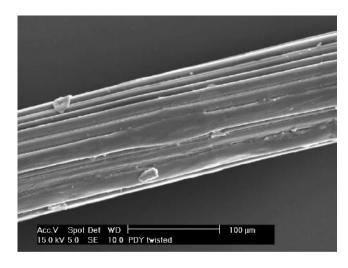
Normalmente, l'adesione migliora, le caratteristiche meccaniche delle fibre peggiorano.





**Fibre di UHMWPE**: come noto, si tratta di un materiale a bassa energia superficiale, poco reattivo. Per migliorare l'adesione è necessario quindi un trattamento delle fibre; i più utilizzati sono i seguenti:

- plasma atmosferico (freddo) in atmosfera reattiva (NH<sub>3</sub>, Ar, O<sub>2</sub>, ecc.): pulizia superficiale, rimozione degli strati superficiali ed aumento della rugosità, formazione di gruppi funzionali.
- Trattamenti chimici, ad es. con acido cromico.





Nicola Scuor - nscuor@units.it

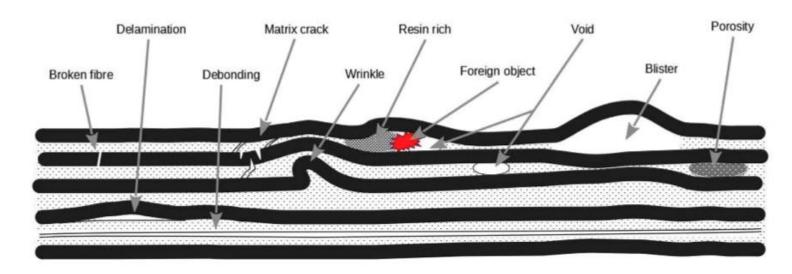




## Difetti nei PMC

#### Possibili difetti:

- porosità
- zone ricche di resina
- micro-fratture (stress residui, umidità, ecc.)
- delaminazioni
- disallineamenti delle fibre
- ecc.







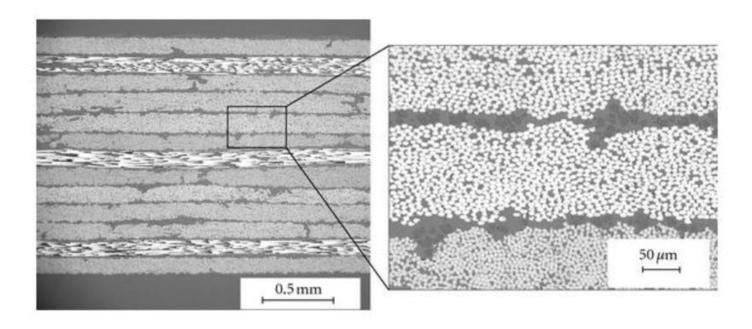
# Proprietà dei PMC

#### Percentuale di fibre (v/v)

• Composito con fibre unidirezionali: sino al 65%

Composito con fibre bidirezionali: sino al 50%

Composito con fibre in direzione random nel piano: sino al 30%







# Proprietà dei PMC

Materials	Density (g/cm <sup>3</sup> )	Tensile modulus			Tensile strength						Longitudinal
		Longitudinal (GPa)	Transverse (GPa)	Shear modulus (GPa)	Longitudinal (MPa)	Transverse (MPa)	Compressive strength longitudinal (MPa)	Flexural modulus (GPa)	Flexural strength (MPa)	ILSS <sup>b</sup> (MPa)	coefficient of thermal expansion $(10^{-6} \text{ K}^{-1})$
Unidirectional E glass 60 v/o	2	40	10	4.5	780	28	480	35	840	40	4.5
Bidirectional E glass cloth 35 v/o	1.7	16.5	16.5	3	280	280	100	15	220	60	11
Chopped strand mat E glass 20 v/o	1.4	7	7	2.8	100	100	120	7	140	69	30
Boron 60 v/o	2.1	215	24.2	6.9	1,400	63	1,760	_	_	84	4.5
Kevlar 29 60 v/o	1.38	50	5	3	1,350	-	238	51.7	535	44	-
Kevlar 49 60 v/o	1.38	76	5.6	2.8	1,380	30	276	70	621	60	-2.3





## Effetto dell'umidità

Nel caso dei polimeri (matrici e fibre), l'umidità agisce come un plastificante, riducendo:

- modulo elastico
- resistenza a trazione
- Tg
- ✓ Gli effetti combinati di umidità e temperatura possono avere effetti rilevanti sui PMC.
- ✓ Una resina epossidica, a titolo di esempio, può assorbire sino all'1% in peso di acqua!

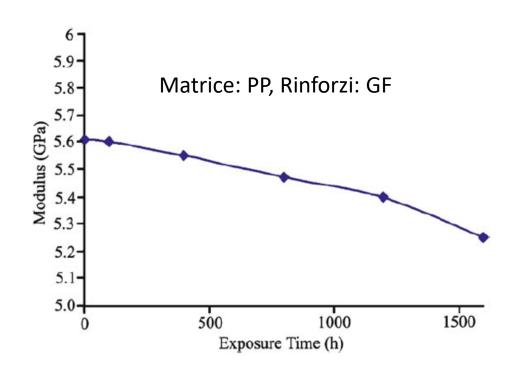




#### Effetto della radiazione UV

La porzione della radiazione solare nella banda UV o altre sorgenti di radiazione UV possono provocare trasformazioni nei materiali costituenti le matrici polimeriche e nelle fibre polimeriche:

- fotodegradazione
- post-curing
- cristallizzazione







# Creep

Notevole sensibilità al creep dei PMC rinforzati con fibre polimeriche, molto contenuto in quelli rinforzati con fibre di carbonio.

GENx Turbofan







GENx Turbofan































#### Riciclo dei PMC

La separazione di fibre e matrice, nonché di altre eventuali fasi presenti (ad es. verniciatura) è spesso difficile.

I materiali termoindurenti non sono riutilizzabili.

#### Possibilità:

Macinazione e impiego delle polveri risultanti come riempitivi.

Decomposizione termica della frazione polimerica e reimpiego dei prodotti di decomposizione, come materia prima o come combustibili.





#### I rinforzi

- Fibre di vetro
- Fibre di carbonio
- Fibre polimeriche

#### Le matrici

- Matrici polimeriche
- Matrici metalliche (cenni)
- Matrici ceramiche (cenni)

#### Interfacce

#### I compositi a matrice polimerica (PMC)

- Processi
- Interfacce
- Struttura e proprietà
- Applicazioni
- Riciclo

Micromeccanica dei materiali compositi Macromeccanica dei materiali compositi Resistenza, fatica e creep

